ANALISA KARAKTERISTIK PERFORMANCE AIR SPRING PADA AIR SUSPENSION BUS

SKRIPSI KONSENTRASI TEKNIK KONSTRUKSI

Diajukan untuk memenuhi sebagai persyaratan Memperoleh gelar Sarjana Teknik



4

Disusun Oleh :

STEPHEN MAURICE MANGA LAPU NIM. 0610620102-62

KEMENTERIAN PENDIDIKAN NASIONAL UNIVERSITAS BRAWIJAYA FAKULTAS TEKNIK MALANG 2010



LEMBAR PERSETUJUAN

ANALISA KARAKTERISTIK PERFORMANCE AIR SPRING PADA AIR SUSPENSION BUS

SKRIPSI KONSENTRASI TEKNIK KONSTRUKSI

Diajukan untuk memenuhi persyaratan memperoleh gelar Sarjana Teknik



Disusun Oleh :

STEPHEN MAURICE MANGA LAPU NIM. 0610620102-62

Telah diperiksa dan disetujui oleh :

Dosen Pembimbing I :

Dosen Pembimbing II :

<u>Ir. Tjuk Oerbandono, M.Sc, CSE.</u> NIP. 19670923 199303 1 002 <u>Ir. Endi Sutikno, MT.</u> NIP. 19590411 198710 1 001

LEMBAR PENGESAHAN

ANALISA KARAKTERISTIK PERFORMANCE AIR SPRING PADA AIR SUSPENSION BUS

SKRIPSI KONSENTRASI TEKNIK KONSTRUKSI

Diajukan untuk memenuhi sebagai persyaratan Memperoleh gelar Sarjana Teknik

Disusun Oleh :

STEPHEN MAURICE MANGA LAPU NIM. 0610620102-62

Skripsi ini telah diuji dan dinyatakan lulus pada Tanggal 5 Agustus 2010

Skripsi 1

Skripsi 2

<u>Ir. Agustinus Ariseno, MT</u> NIP. 19510822 198701 1 001 <u>Dr. Ir. Pratikto, MMT</u> NIP. 19461110 198103 1 001

Komprehensif

<u>Ir. Masduki, MM</u> NIP. 19450816 197009 1 001

Mengetahui, Ketua Jurusan Teknik Mesin

<u>Dr. Slamet Wahyudi, ST, MT.</u> NIP. 19720903 199702 1 001

KATA PENGANTAR

Puji dan syukur penulis panjatkan ke hadirat Tuhan Yang Maha Esa yang telah memberikan rahmat dan hidayah-Nya sehingga penulis dapat menyelesaikan skripsi dengan judul "Analisa Karakteristik *Performance Air Spring* Pada *Air Suspension* **Bus**".

Penulis menyadari bahwa penulisan skripsi ini sulit untuk dapat terwujud tanpa adanya bantuan dari berbagai pihak. Oleh karena itu dalam kesempatan ini penulis ingin mengucapkan banyak terima kasih kepada semua pihak yang memberikan kontribusinya baik material maupun spiritual khususnya kepada :

- Bapak Dr. Slamet Wahyudi, ST., MT., selaku Ketua Jurusan Teknik Mesin Universitas Brawijaya Malang.
- 2. Bapak Dr. Eng. Anindito Purnowidodo, ST., M.Eng selaku Sekretaris Jurusan Teknik Mesin Universitas Brawijaya Malang.
- 3. Bapak Ir. Bardji Hadi Pranoto, selaku dosen wali.
- 4. Bapak Ir. Dr.Ir. Pratikto, MMT, selaku Ketua Kelompok Konsentrasi Teknik Konstruksi.
- 5. Bapak Ir. Tjuk Oerbandono, M.Sc, CSE, selaku Dosen Pembimbing I, yang telah banyak memberikan bimbingan, arahan dan saran yang sangat membantu dalam penyusunan skripsi ini.
- 6. Bapak Ir. Endi Sutikno, MT. selaku Dosen Pembimbing II, yang telah banyak memberikan bimbingan, arahan dan saran yang sangat membantu dalam penyusunan skripsi ini.
- 7. Seluruh Staf Pengajar dan Administrasi JurusanTeknik Mesin.
- 8. Kedua orang tua yang tercinta Yohanis M. Lapu dan Yohana Manga, yang telah memberikan segalanya yang terbaik untuk penulis.
- 9. Saudaraku yang tercinta Herrie Romialdus dan Henrie Paulinus yang telah memberikan segalanya yang terbaik untuk penulis.
- 10. Sumiyati Andriani yang telah meluangkan waktu, tenaga dan pikiran dalam penyusunan skripsi ini.

- Keluarga Besar Mahasiswa Mesin Universitas Brawijaya khususnya angkatan 2006 yang secara langsung maupun tidak langsung ikut membantu penulis dalam menyelesaikan skipsi ini.
- 12. Semua pihak yang telah membantu terselesaikannya skripsi ini, yang tidak bisa penulis sebutkan satu-persatu.

Akhir kata, penulis mengharapkan skripsi ini dapat memberikan manfaat yang positif pada pembaca. Semoga memunculkan ide-ide baru, saran dan kritik yang membangun untuk kedepannya.



DAFTAR ISI

KATA PEN	Hala GANTAR	i man i
DAFTAR IS	SI	iii
DAFTAR T	ABEL	vii
DAFTAR G	AMBAR	viii
DAFTAR L	AMPIRAN	xi
DAFTAR S	IMBOL	xii
RINGKASA	N	xiii
BAB I. PEN	DAHULUAN.	1
1.1	Latar Belakang	1
1.2	Rumusan Masalah	2
1.3	Batasan Masalah	2
1.4	Tujuan Penelitian	3
1.5	Manfaat Penelitian	3
BAB II. TIN	JAUAN PUSTAKA	4
2.1.	Penelitian Sebelumnya	4
2.2.	Komponen Kendaraan dan Fungsinya	4
2.3.	Sistem Suspensi Kendaraan	5
	2.3.1. Suspensi Aktif	6
	2.3.2. Suspensi Pasif.	6
2.4.	Suspensi Udara (Air Suspension)	7
2.5.	Jenis Air Spring	8
2.6.	Komponen Utama Sistem Dinamis	10
2.7.	Gaya Eksitasi Jalan	11
2.8.	Getaran	12
	2.8.1. Getaran Bebas Tanpa Redaman	13
	2.8.2. Getaran Bebas Dengan Redaman	13
2.9	Model Analitis Kendaraan Pada Sumbu Rolling	14
	2.9.1. Model Analitis Kendaraan Untuk Getaran Pada Sumbu	
	Rolling Suspensi Depan	15
	2.9.1. Model Analitis Kendaraan Untuk Getaran Pada Sumbu	
	Rolling Suspensi Belakang	18

2.10.	Analisa Nilai Eigen dan Frekuensi Natural	20
2.11.	Analisa Modal	21
2.12.	Analisa Gaya dan Kekakuan Pegas	22
2.13.	Pengaruh Redaman Terhadap Gerakan Bebas	23
2.14.	Hipotesis	25
BAB III. M	ETODOLOGI PENELITIAN	26
3.1.	Metode Penelitian	26
3.2.	Metode Yang Digunakan	26
3.3.	Tempat dan Waktu Penelitian	26
3.4.	Variabel Penelitian	26
3.5.	Prosedur Analisa	27
3.6.	Diagram Alir Penelitian	28
BAB IV. HA	ASIL DAN PEMBAHASAN	29
4.1.	Data Perhitungan	29
4.2.	Perhitungan Titik Berat Kendaraan	31
4.3.	Perhitungan Pembebanan Pada Chasis	33
4.4.	Momen Inersia Massa Kendaraan	40
4.5.	Perhitungan Karakteristik Air Spring	41
4.6.	Perhitungan nilai damping ratio	46
4.7.	Kondisi Profil Jalan	58
4.8.	Penurunan Persamaan Gerak dan Respon Getaran	59
4.9.	Pembahasan	97
	4.9.1.Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
	Pada Tekanan Air Spring 5.5 bar untuk Suspensi Depan	97
	4.9.2. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
	Pada Tekanan Air Spring 5.5 bar untuk Suspensi Belakang	98
	4.9.3. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
	Pada Tekanan Air Spring 6.5 bar untuk Suspensi Depan	99
	4.9.4. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
	Pada Tekanan Air Spring 6.5 bar untuk Suspensi Belakang	100
	4.9.5. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
	Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan	101

4.9.6. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi	Jalan
Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang	102
4.9.7. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi .	Jalan
Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan	103
4.9.8. Grafik Amplitudo Respon Displacement Akibat Gaya Eksitasi	Jalan
Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang	104
4.9.9. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 5.5 bar untuk Suspensi Depan	105
4.9.10. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 5.5 bar untuk Suspensi Belakang	106
4.9.11. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 6.5 bar untuk Suspensi Depan	107
4.9.12. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 6.5 bar untuk Suspensi Belakang	108
4.9.13. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan	109
4.9.14. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang	110
4.9.15. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan	111
4.9.16. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang	112
4.9.17. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Depan	113
4.9.18. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Belakang	114
4.9.19. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Depan	115
4.9.20. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Belakang	116
4.9.21. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan	117
4.9.22. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang	118

4.9.23. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan	119
4.9.24. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada	
Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang	120
BAB V. PENUTUP	121
5.1. Kesimpulan	121
5.2. Saran	121
DAFTAR PUSTAKA	

LAMPIRAN ERSITAS BRAMILIERS



DAFTAR TABEL

No.	Judul Hala	man
Tabel 2.1	Klasifikasi kekasaran permukaan jalan menurut ISO	11
Tabel 4.1.	Pembebanan pada berbagai lintasan jalan	40
Tabel 4.2.	Hasil perhitungan Damping Ratio	57





DAFTAR GAMBAR

No.	Judul	Hal
Gambar 2.1.	Sistem suspensi	5
Gambar 2.2.	Konsep sebuah Sistem Suspensi Aktif	6
Gambar 2.3.	Model Sistem Suspensi Pasif kendaraan	7
Gambar 2.4.	Air Suspension Bus	8
Gambar 2.5.	Convoluted air spring dan Reversible sleeve air spring firestone	9
Gambar 2.6.	Air spring dengan tampilan potongan	9
Gambar 2.7.	Sistem yang dieksitasikan oleh gerak titik penopang	10
Gambar 2.8.	Klasifikasi kekerasan permukaan jalan menurut ISO	12
Gambar 2.9.	Sistem getaran sederhana	12
Gambar 2.10.	Getaran bebas tanpa redaman	13
Gambar 2.11.	Sistem satu derajat kebebasan dengan redaman	13
Gambar 2.12.	Sumbu gerakan kendaraan	15
Gambar 2.13.	Model analitis getaran kendaraan pada sumbu rolling suspensi	
	depan	15
Gambar 2.14.	Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling suspensi	
	depan	16
Gambar 2.15.	Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling	
	suspensi belakang	18
Gambar 2.16.	Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling suspensi	
	depan	19
Gambar 2.17.	Kurva gerakan respon getaran akibat harga faktor peredaman	24
Gambar 3.1.	Diagram Alir	29
Gambar 4.1.	Letak titik-titik gaya yang bekerja pada chasis	31
Gambar 4.2.	Letak Relatif Pusat Kendaraan	32
Gambar 4.3.	Pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar	33
Gambar 4.4.	Pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus	33
Gambar 4.5.	Pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak	35
Gambar 4.6.	Pembebanan chasis pada saat belok menanjak	36
Gambar 4.7.	Pembebanan chasis pada saat belok menurun	38
Gambar 4.8.	Momen inersia massa kendaraan	40

Gambar 4.9.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 5.5 bar Untuk Suspensi Depan	97
Gambar 4.10.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 5.5 bar Untuk Suspensi Belakang	98
Gambar 4.11.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 6.5 bar Untuk Suspensi Depan	99
Gambar 4.12.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 6.5 bar Untuk Suspensi Belakang	100
Gambar 4.13.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 7 bar Untuk Suspensi Depan	101
Gambar 4.14.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 7 bar Untuk Suspensi Belakang	102
Gambar 4.15.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 8 bar Untuk Suspensi Depan	103
Gambar 4.16.	Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan	
	Air Spring 8 bar Untuk Suspensi Belakang	104
Gambar 4.17.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 5.5 bar Untuk Suspensi Depan	105
Gambar 4.18.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 5.5 bar Untuk Suspensi Belakang	106
Gambar 4.19.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 6.5 bar Untuk Suspensi Depan	107
Gambar 4.20.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 6.5 bar Untuk Suspensi Belakang	108
Gambar 4.21.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 7 bar Untuk Suspensi Depan	109
Gambar 4.22.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 7 bar Untuk Suspensi Belakang	110
Gambar 4.23.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 8 bar Untuk Suspensi Depan	111
Gambar 4.24.	Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan	
	Air Spring 8 bar Untuk Suspensi Belakang	112
Gambar 4.25.	Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan	n <i>Air</i>
	Spring 5,5 bar untuk Suspensi Depan	113

BRAWIJAYA

\mathbf{r}
Spring 6,5 bar untuk Suspensi Depan 114
Gambar 4.27. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan Air
Spring 7 bar untuk Suspensi Depan 115
Gambar 4.28. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan Air
Spring 8 bar untuk Suspensi Depan 116
Gambar 4.29. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan Air
Spring 5,5 bar untuk Suspensi Belakang 117
Gambar 4.30. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan Air
Gambar 4.30. Grafik Amplitudo Respon <i>Displacement Sprungmass</i> pada Tekanan <i>Air</i> <i>Spring</i> 6,5 bar untuk Suspensi Belakang
Gambar 4.30. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan AirSpring 6,5 bar untuk Suspensi Belakang118Gambar 4.31. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprungmass pada Tekanan Air
 Gambar 4.30. Grafik Amplitudo Respon <i>Displacement Sprungmass</i> pada Tekanan <i>Air</i> <i>Spring</i> 6,5 bar untuk Suspensi Belakang
 Gambar 4.30. Grafik Amplitudo Respon <i>Displacement Sprungmass</i> pada Tekanan <i>Air</i> <i>Spring</i> 6,5 bar untuk Suspensi Belakang

DAFTAR LAMPIRAN

No.	Judul	Halaman
Lampiran 1	Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 5,5 bar untuk	
	suspensi depan dengan program MATLAB	122
Lampiran 2	2. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 6,5 bar untuk	
	suspensi depan dengan program MATLAB	123
Lampiran 3	B. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 7 bar untuk	
	suspensi depan dengan program MATLAB	124
Lampiran 4	Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 8 bar untuk	
	suspensi depan dengan program MATLAB	125
Lampiran 5	5. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 5,5 bar untuk	
	suspensi belakang dengan program MATLAB	126
Lampiran 6	5. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 6,5 bar untuk	
	suspensi belakang dengan program MATLAB	127
Lampiran 7	7. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 7 bar untuk	
	suspensi belakang dengan program MATLAB	128
Lampiran 8	3. Amplitudo respon <i>displacement</i> pada tekanan 8 bar untuk	
	suspensi belakang dengan program MATLAB	129
Lampiran 9	9. Surat keterangan pengambilan data	
	di PT Adi Putro Wirasejati Malang	130

R.



RINGKASAN

Stephen Maurice Manga Lapu, 2010. Jurusan Teknik Mesin, Fakultas Teknik, Universitas Brawijaya Malang, Juli 2010, Analisa Karakteristik *Performance Air Spring* Pada *Air Suspension* Bus. Dosen Pembimbing I : Ir. Tjuk Oerbandono, M.Sc, CSE, Dosen Pembimbing II : Ir. Endi Sutikno, MT.

Gerakan pada kendaraan umumnya disebabkan adanya goncangan pada *sprungmass*. Untuk meredam goncangan diperlukan sistem suspensi. Pegas merupakan salah satu bagian sistem suspensi. Pegas memiliki fungsi menyerap gaya kejut dari jalan dan getaran roda agar tidak diteruskan ke bodi kendaraan secara langsung. Salah satu jenis pegas yang digunakan pada suspensi sekarang ini adalah pegas udara (*Air Spring*). Banyak bus memakai *air spring* karena tinggi rendah suspensi dapat diatur, karena tekanan angin dapat diatur dan disesuaikan antara bobot kendaraan dengan ketinggian kendaraan.

Secara umum sebuah sistem suspensi udara akan memiliki komponen utama seperti *air spring*, katup sebagai tempat keluar masuknya udara, alat pengontrol ketinggian. *Air spring* menggunkan udara sebagai fluida kerjanya dan bekerja sebagai shock absorber. Untuk mengontrol laju fluida yang masuk dan keluar *air spring* digunakan katup.

Penelitian ini dilakukan di PT Adi Putro Wirasejati, Malang. Variabel bebas pada penelitian ini adalah variasi besar tekanan *air spring* yang di pilih yaitu, 5.5 bar, 6.5 bar, 7 bar, dan 8 bar. Sedangkan variabel terikatnya adalah nilai *damping ratio*, amplitudo respon, dan waktu untuk mencapai posisi awal akibat peredaman.

Dari penelitian ini didapatkan hasil semakin meningkat tekanan *air spring* maka akan menyebabkan nilai kekakuan akan meningkat sehingga menyebabkan nilai damping ratio menurun yang akan menyebabkan amplitudo respon meningkat, dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal semakin cepat. Nilai *damping ratio* tertinggi yaitu 0,416 terjadi pada tekanan air spring sebesar 550000 Pa untuk suspensi belakang pada saat kondisi jalan belok menurun. Nilai amplitudo respon tertinggi yaitu 0,2285 m pada *unsprungmass* depan, terjadi pada tekanan *air spring* sebesar 800000 Pa dengan adanya pengaruh gaya eksitasi jalan. Pada penelitian ini juga diperoleh bahwa pada saat bus melaju dalam kecepatan rendah terjadi amplitudo respon displacement yang tinggi dan pada saat kecepatan tinggi, amplitudo respon displacementnya rendah dan cenderung stabil.

Kata kunci : Getaran, suspensi, *air spring*, kekakuan, peredaman, amplitudo respon.

BAB I PENDAHULUAN

1.1. Latar Belakang

Dewasa ini berkembangnya ilmu pengetahuan dan teknologi serta pola kehidupan manusia yang semakin dinamis, mengakibatkan meningkatnya kebutuhan manusia akan alat transportasi. Bus merupakan alat transportasi yang banyak digunakan. Kondisi operasi dari bus sendiri beraneka ragam sehingga menuntut suatu kondisi kendaraan yang baik. Salah satu syarat kendaraan yang baik adalah memiliki tingkat kenyamanan yang tinggi. Getaran adalah faktor yang berpengaruh terhadap kenyamanan kendaraan. Suspensi kendaraan dirancang untuk meredam getaran dan memudahkan pengemudi mengantisipasi kondisi kendaraan pada saat melaju akibat permukaan jalan yang tidak merata.

Gerakan pada kendaraan umumnya disebabkan adanya goncangan pada *sprungmass*. Gerakan yang mengakibatkan ujung depan dan ujung belakang kendaraan bergerak di sekitar titik berat dari kendaraan tersebut yang disebut dengan "*pitching*". Gerakan mengayun ke samping disebut "*rolling*" sedangkan gerakan ke atas dan bawah disebut "*bounching*".

Kualitas mengendarai kendaraan dipengaruhi oleh getaran yang datang dari luar kendaraan maupun yang timbul dalam kendaraan. Getaran yang datang dari luar kendaraan disebabkan oleh tidak ratanya permukaan jalan. Sedangkan getaran yang datang dari dalam adalah dari : getaran mesin, bagian-bagian penggerak propeller dari bodi.

Industri bus telah banyak melakukan modifikasi dan perbaikan komponenkomponen bus. Terutama perbaikan sistem suspensi yang sangat mempengaruhi kenyamanan penumpang. Berbagai macam cara dipakai untuk menambah kenyaman kendaraan, salah satunya dengan pemasangan suspensi udara. Sistem suspensi biasa telah digantikan oleh sistem suspensi udara. Karakteristik suspensi yang tepat sangat mempengaruhi kenyamanan penumpang pada bus, oleh karena itu perancangan sistem suspensi yang tepat sangat dibutuhkan. Sistem suspensi udara merupakan sistem suspensi yang tepat mampu mengatasi masalah-masalah yang ditimbulkan pada suspensi biasa. Respon getaran adalah hasil atau keluaran akibat dari masukan atau gangguan terhadap sistem getaran. Gangguan dapat berupa perpindahan, percepatan maupun gaya. Demikian pula halnya dengan keluarannya. Respon getaran yang diteliti disini yaitu amplitudo respon *displacement sprungmass* dari *air suspension* bus.

Banyak bus memakai *air spring* karena tinggi rendah suspensi dapat diatur, karena tekanan angin dapat diatur dan disesuaikan antara bobot kendaraan dengan ketinggian kendaraan. Tentunya bobot kendaraan akan sering berubah saat melalui jalan tanjakan maupun jalan yang menurun sehingga menyebabkan ketinggian kendaraan berubah-ubah. Selain itu jalanan yang tidak rata juga dapat menimbulkan ketidaknyamanan berkendara. Dengan adanya *air spring*, pengaturan antara bobot kendaraan dan ketinggian kendaraan secara cepat maka akan memberikan efek kenyamanan pada penumpang. Efek kenyamanan yang diteliti disini terkait dengan amplitudo respon *displacement sprungmass air suspension* bus. Mengingat sangat pentingnya kenyamanan penumpang pada *air suspension* bus, maka perlu diadakan analisis karakteristik *performance air spring* pada *air suspension bus*.

1.2. Rumusan Masalah

Berdasarkan uraian pada latar belakang di atas dapat dirumusan permasalahan sebagai berikut: "Bagaimana performa *air spring* dalam menjaga kenyamanan penumpang dilihat dari tinggi rendahnya amplitudo respon *displacement* yang terjadi pada *air suspension* bus"

1.3. Batasan Masalah

Agar dalam pembahasan permasalahan di atas lebih terarah dan tidak meluas, maka diperlukan adanya batasan-batasan sebagai berikut :

- a. Temperatur udara kerja yaitu antara 30° C
- b. Untuk analisa getaran sumber getaran atau eksitasi dianggap hanya berasal dari ketidakrataan permukaan jalan
- c. Kendaraan melintas di jalan aspal kering tipe E sesuai dengan standar ISO
- d. Pengamatan hanya pada variasi tekanan air spring
- e. Jenis chassis bis merk HINO RK 260
- f. Jenis air spring yang dianalisa merk contitech 782 N P04.

1.4. Tujuan Penelitian

Tujuan dari penelitian ini adalah sebagai berikut :

- 1. Mengetahui kemampuan kinerja *air spring* dalam menjaga kenyamanan kendaraan.
- 2. Mengetahui amplitudo respon displacement sprungmass air suspension bus.

1.5. Manfaat Penelitian

Manfaat dari penelitian ini adalah :

- 1. Untuk mengetahui besarnya amplitudo respon *displacement* yang terjadi pada *air suspension* bus.
- 2. Untuk mengetahui persamaan respon getaran pada air suspension bus.



BAB II

TINJAUAN PUSTAKA

2.1. Penelitian Sebelumnya

Widodo, Narno 2008 dalam penelitiannya dengan judul Analisa Pengaruh Perubahan Diameter *Orifice* Terhadap *Damping Ratio* Pada *Air Spring System* Kereta Api, menyimpulkan bahwa bahwa penambahan diameter orifice akan mengurangi nilai *damping ratio* pada *air spring system*.

2.2. Komponen Kendaraan dan Fungsinya

Kendaraan pada dasarnya terbagi menjadi tiga komponen dasar/pokok yaitu :

- 1. Komponen penggerak (engine drive)
- 2. Komponen rangka (chasis)
- 3. Komponen keamanan dan kenyamanan

Komponen-komponen dasar tersebut dapat dijelaskan sebagai berikut :

Komponen tenaga/penggerak adalah komponen yang prinsip dasarnya adalah menghasilkan tenaga yang mampu menggerakkan kendaraan dalam hal ini mesin kendaraan.

Untuk menggerakkan kendaraan terdapat komponen-komponen pendukung diantaranya :

- a. Ban/roda kendaraan
- b. Sistem Transmisi
- c. Sistem kemudi yaitu steering system

Chasis adalah bagian penting dari semua kendaraan yang berfungsi sebagai penopang berat kendaraan, mesin serta penumpang.

Komponen keamanan yaitu komponen yang mampu menghindari penumpang dari luka atau kematian. Dalam hal ini termasuk komponen-komponen yaitu :

- a. Bumper berfungsi untuk melindungi secara langsung body mobil dari benturan
- b. Sabuk pengaman dan bantalan udara
- *c. Roll bar* berguna untuk variasi dan juga untuk melindungi mobil dari benturan yang merusak bodi mobil.
- *d. Stabilizer* berfungsi meredam getaran dari roda agar kendaraan lebih stabil saat melaju dan manuver.
- e. Perlengkapan untuk penglihatan bagi pengendara

b. Tempat duduk dan ruang duduk

a. Sistem suspensi, termasuk shock absorber

2.3. Sistem Suspensi Kendaraan

Sistem suspensi merupakan salah satu komponen kenyamanan kendaraan yang digambarkan dengan *sprungmass* yang didukung oleh sitem suspensi pada tiap rodanya. Tujuan mendesain suspensi kendaraan adalah untuk meningkatkan karakteristik pengendalian kendaraan, karena pengemudi kendaraan (mobil) sangat familier dengan kenyataan bahwa kendaraan akan miring selama mebelok (rolling) dan menukik ke depan saat pengereman (pitching) serta terjadinya getaran vertikal yang kasar (bounching) dari bodi kendaraan yang terjadi pada jalan yang tidak rata.

Komponen kenyamanan yaitu komponen yang memberi kenyamanan bagi

Keadaan ini tidak hanya merugikan dalam kenyamanan tetapi juga tidak aman karena ban akan kehilangan kontrol dengan permukaan jalan.



Gambar 2.1 Sistem suspensi Sumber : http : //www.Edmunds.com, (diakses pada September 2009)

Tugas dari sistem suspensi adalah untuk menjamin kenyamanan berkendara dan menjaga kontak roda (ban) dengan permukaan jalan yang bervariasi pada saat lurus maupun belok, sistem suspensi harus dapat meredam getaran dan kejutan akibat kekasaran serta ketidakrataan jalan. Peredam diusahakan dapat menyerap getaran dan kejutan sebelum mencapai bodi kendaraan beserta penumpang. Sistem suspensi juga meminimalkan osilasi dari kendaraan serta meningkatkan kualitas pengendalian.

2.3.1 Suspensi Aktif

Pada saat berjalan kedudukan roda akan selalu bergerak naik turun mengikuti profil jalan. Bodi kendaraan idealnya diinginkan selalu berada dalam posisi rata. Sistem suspensi aktif dapat mengatur kesesuaian antara ketinggian yang diinginkan dan kondisi jalan. Sistem suspensi aktif bekerja meminimalkan getaran dan meredam kejutan sehingga kendaraan akan nyaman dikendarai baik dalam kecepatan rendah maupun pada kecepatan tinggi. Pada percepatan dan perlambatan kendaraan, *pitch* kedepan/ belakang dan *rolling* saat belok serta gaya aerodinamis diatasi dengan mengatur gaya peredaman pada sistem suspensi.



Gambar 2.2 Konsep sebuah sistem suspensi aktif Sumber : J.Y. Wong, 1998, "Theory Of Ground Vehicles"

Dari gambar ditunjukkan konsep pada sistem suspensi aktif kondisi operational kendaraan yang dimonitor oleh sensor yang dipasang pada masa kendaraan, sebagai kontrol ketinggian sprungmass dari permukaan jalan maka dengan sistem suspensi aktif didapatkan tinggi yang relatif konstan meskipun terjadi perubahan pembebanan.

2.3.2 Suspensi Pasif

Suspensi pasif terdiri dari komponen pasif, yaitu pegas dan peredam, yang mana tidak ada energi dari luar yang mempengaruhinya. Gambar supensi pasif dengan model kendaraan seperempat dapat dilihat dibawah ini :



Gambar 2.3 Model Sistem Suspensi Pasif kendaraan Sumber : http : //www.hasthouns.ac.id, (diakses pada Maret 2010)

Keterangan :

Zs : perpindahan massa kendaraan (m)

Zu : perpindahan massa ban (m)

Zr : perpindahan akibat gangguan permukaan jalan (m)

ks : koefisien kekakuan sprungmass $(kg.s.m^{-1})$

kt : koefisien kekakuan unsprungmass $(kg.s.m^{-1})$

c : koefisien peredam $(kg.s.m^{-1})$

Sistem suspensi ini sprung mass kendaraan ditahan oleh sebuah pegas dan shockabsorber pada tiap-tiap rodanya, dimana sistem suspensi tersebut didukung oleh gandar dan roda *(unsprung mass)* sebagai input yang akan ditahan.

2.4 Suspensi Udara (Air Suspension)

Air suspension, adalah suspensi dengan bantalan udara digunakan sebagai pengganti fungsi per. Sistem suspensi ini menggunakan udara sebagai fluida kerjanya dan bekerja sebagai shock absorber. Awalnya, sistem ini diperkenalkan oleh General Motors (Bus) sekitar tahun 1958. Berkat adanya bantalan udara, tekanan *air spring* dapat diatur sesuai bobot terhadap ketinggian kendaraan. Pada umumnya sistem suspensi udara menerapkan sistem yang terhubung antara tiap suspensi sehingga sering disebut sistem suspensi terhubung.

Sistem suspensi udara ini menggukanan *air spring* sebagai sistem pegasnya. Suspensi udara memanfaatkan sifat udara yang dapat bersifat sebagai pegas, dan menggunakan katup untuk mengontrol laju fluida yang masuk dan keluar *air spring*. Secara umum sebuah sistem suspensi udara akan memiliki komponen utama seperti :

- Pegas, dapat berupa tipe *bellow*
- Katup yang berfungsi mengontrol laju fluida yang masuk dan keluar air spring
- Alat pengontrol ketinggian



Gambar 2.4 Bus Air Suspension Sumber : http://www.gasgoo.com, (diakses Februari 2010)

Pegas jenis *bellow* merupakan jenis kantong berisi udara, gas atau fluida lain yang terbungkus dengan kuat sehingga sering juga disebut air bag. Pada gambar 2.5 dapat dilihat pegas ini memiliki dua belitan. Selubung yang membentuk belitan biasanya terbuat dari material karet yang diperkuat dengan serat nilon. Pada bagian atas dan bawah selubung terdapat pelat logam untuk tempat pembebanan dan katup udara masuk. Dalam menggunakan pegas tipe bellow, dibutuhkan perangkat tambahan berupa damper untuk membantu efek redaman dari fluida dalam bellow.

Komponen alat pengontrol ketinggian berfungsi mengontrol masuknya fluida dari tangki menuju bellow. Alat ini terdiri dari katup yang terhubung dengan lengan mekanik. Cara kerja dari alat pengontrol ketinggian secara sederhana yaitu jika beban berat dikenakan, lengan mekanik yang terhubung dengan katup akan terdorong ke dalam karena ketinggiannya berkurang. Akibatnya katup masuk akan terbuka sementara katup keluar tertutup sehingga fluida bertekanan tinggi akan masuk menuju pegas sampai lengan mekanik yang terhubung dengan katup kembali ke posisi yang semestinya.

2.5 Jenis air spring

Secara garis besar terdapat dua tipe air spring yaitu tipe bellows atau convoluted air spring dan tipe rolling diapragm springs atau reversible slevee air spring seperti peda gambar 2.5.



Gambar 2.5 : (a) Convoluted air spring, (b) Reversible sleeve air spring firestone Sumber : Marco Wilfried Holtz, (2007:7)

Setiap tipe dari air spring menggunakan lapisan khusus dan memberikan kekakuan yang berbeda dikarenakan geometri dan komposisi material. Dan terdapat banyak ukuran dan konfigurasi yang tersedia untuk setiap tipe. Air spring yang digunakan untuk bis yaitu tipe rolling diapragm springs.



Gambar 2.6 Air spring dengan tampilan potongan Sumber : Marco Wilfried Holtz, (2007:18)

Menurut (Marco Wilfried Holtz, tahun 2007) luasan efektif air spring dihitung dengan diameter piston air spring yaitu D1 sedangkan D2 merupakan diameter luar air spring. Luasan diatas air spring yang memberikan aksi tekanan dalam menahan gaya beban yaitu kira-kira luas piston ditambah dengan setengah luas diameter dalam dan diameter luar. Luasan tersebut ditentukan dengan persamaan:

$$A_{1} = \frac{\pi}{4}D_{1}^{2} + \frac{\pi}{4}(D_{2}^{2} - D_{1}^{2})/2 \quad \text{, dengan } A_{\text{ring}} = \frac{\pi}{4}(D_{2}^{2} - D_{1}^{2}) \tag{2.1}$$

$$A_1 = \frac{\pi}{8} (D_1^2 + D_2^2)$$
(2.2)

2.6 Komponen Utama Sistem Dinamis

Pada setiap struktur yang elastis secara linear yang dikenakan beban dinamik mempunyai sifat-sifat penting meliputi : massa, kekakuan (sifat elastik), mekanisme kehilangan energi (peredaman) dan sumber luar eksitasi (pembebanannya). Model yang paling sederhana dari suatu derajat kebebasan (*single degree of freedom*) ditunjukkan pada gambar di bawah ini :



Gambar 2.7 Sistem yang dieksitasikan oleh gerak titik penopang Sumber : William T. Thomson, 1986, "Teori Getaran Dengan Penerapan"

Elemen-elemennya terdiri dari m,k, dan c. Perpindahan absolut massa (m) adalah z_1 dan z_2 , sehingga perpindahan relatif massa (m) adalah $Z = z_1 - z_2$. Sehingga persamaan differensial yang mengatur gerakan massa (m) yaitu :

$$mZ_{1} = -k(z_{1} - z_{2}) - c(z_{1} - z_{2})$$
(2.3)

Substitusi Z= $z_1 - z_2$ dan turunannya ke dalam persamaan 2.3, diperoleh :

$$m\left(\ddot{Z}+\ddot{z_2}\right) = -kZ - c\dot{Z}$$
(2.4)

 $mZ+cZ+kZ=-mz_{2}$

(2.5)

Getaran paksa yang terjadi pada bodi kendaraan sering terjadi disebabkan oleh kondisi jalan yang tidak rata. Eksitasi jalan merupakan gaya pengganggu pada suspensi kendaraan yang berpengaruh terhadap getaran yang dirasakan. Kondisi dari profil jalan yang diasumsikan sebagai fungsi harmonik sebagai berikut : Frekuensi jalan:

 $f = \frac{V}{3.6 \cdot \lambda}$ (W.T. Thomson, 1995: 19) (2.6)

Frekuensi sudut gelombang jalan:

$$\omega = 2 \cdot \pi \cdot f \qquad (W.T. Thomson, 1995; 19)$$
(2.7)
umaan gelombang jalan
Z.sin ωt
(2.8)

Persamaan gelombang jalan

 $Z_e = Z . \sin \omega . t$

Keterangan : v = kecepatan kendaraan (km/jam)

 $\lambda = \text{panjang gelombang jalan (m)}$

Z =amplitudo gelombang jalan (m)

dari persamaan gelombang jalan tersebut maka gaya eksitasi jalan ditulis sebagai berikut :

F(t) = k.Ze(t)

Panjang gelombang dicari dengan memilih kelas jalan very poor (E) dengan alasan kondisi jalan ini akan berpengaruh terhadap kestabilan kendaraan.

Tabel 2.1.	Klasifikasi	kekasaran	permukaan	jalan	menurut ISO
				5	

		E S _g (Ω	Degree of Ro P_0 , 10 ⁻⁶ m ²	oughness /cycles/m
Road Class	and the second	Range	ocur dates	Geometric Mean
A (Very Good)	1000	< 8	10.1077.001	4
B (Good)	nd en o	8-32		16
C (Average)		32-128		64
D (Foor)		128-512		256
E (Very Poor)		512-2048		1024
F		2048-8192		4096
G		8192-32,768		16384
Н		> 32,768		

Sumber: J.Y.Wonk, (1978: 383)

Dengan menggunakan tabel tersebut di atas diperoleh nilai power spectral density untuk jalan kelas E. nilai ini kemudian diplotkan ke gambar 2.8 a untuk mendapatkan panjang gelombang dan ke gambar 2.8 b untuk mendapatkan amplitudonya.

(2.8)



Gambar 2.8. Klasifikasi kekerasan permukaan jalan menurut ISO Sumber : J.Y. Wong, 1998, "Theory Of Ground Vehicles"

2.8 Getaran

Getaran dapat diartikan sebagai wujud osilasi dari sebuah sistem mekanis yang dapat menyebabkan frekuensi dan amplitudo. Getaran pada mesin dan konstruksi perlu dianalisa dan dikendalikan untuk menghindari efek yang tidak diinginkan. Getaran yang berlebihan juga dapat menyebabkan kerusakan (retak pada elemen mesin) dan kebisingan. Gerakan getaran dapat berupa gerakan beraturan dan berulang secara kontinyu atau dapat berupa gerakan tidak beraturan atau acak. Getaran mekanis terjadi dibutuhkan minimal dua elemen pengumpul energi. Yang pertama adalah massa yang menyimpan energi kinetik dan yang kedua adalah alat elastik seperti pegas dan sebagainya yang menyimpan energi potensial. Kedua elemen ini disimbolkan m dan k yang mewakili elemen massa dan elemen elastik. Seperti sistem getaran sederhana yang ditunjukkan seperti gambar berikut :

Gambar 2.9 Sistem getaran sederhana Sumber : Harris Cyril M and Piersol Allan G ,2002:2

2.8.1 Getaran bebas tanpa redaman

Pada model yang paling sederhana redaman dianggap dapat diabaikan, dan tidak ada gaya luar yang mempengaruhi massa (getaran bebas).





Sumber : <u>http://hsutriyarso.blogspot.com/...ive.html</u>, diakses Maret 2010 Persamaan getarannya adalah :

$$m x + kx = 0$$

Bila digerakkan, osilasi akan terjadi pada frekuensi natural

$$f_n = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{m}}$$

keterangan :

- m = massa (kg)
- $k = \text{koefisien kekakuan} (kg.s.m^{-1})$

2.8.2 Getaran bebas dengan redaman

Sistem getaran juga dapat mengalami hambatan atau resistensi oleh gesekan udara, peredaman serta dari elemen desipasi lainnya.



Gambar 2.11. Sistem satu derajat kebebasan dengan redaman Sumber : Harris Cyril M and Piersol Allan G ,2002:2

Gambar 2.11 memiliki persamaan $m\ddot{z} + c\dot{z} + kz = 0$. Bentuk persamaan dari sistem di atas bergantung dari besarnya nilai koefisien dari *viscositas damping* (c) dan besarnya menyamai nilai koefisien rasio peredaman (c_c = *critical damping coeffisient*). $c_c = 2\sqrt{mk}$ (Harris Cyril M and Piersol Allan G, 2002 : 5) (2.11)

13

BRAWIJAYA

(2.9)

(2.10)

Banyaknya sistem teknik selama bergerak getarannya mengalami gesekan atau tahanan dalam bentuk peredaman. Peredaman dalam berbagai bentuk seperti peredaman udara, gesekan fluida dan peredam magnetis. Pada dasarnya peredam akan menghambat gerakan dan menyebabkan osilasi hilang. Suatu sistem getaran akan disebut teredam bila ada alat yang memindahkan energi keluar sistem yang dapat berupa peredam. Pada sistem teredam, perbandingan antara konstanta redaman dengan harga kritisnya adalah suatu parameter tanpa dimensi yang mewakili ukuran dari harga redaman sistem. Perbandingan ini disebut faktor redaman dan disimbolkan dengan ζ untuk sistem pegasmassa-peredam, pada kasus ini

$$\zeta = \frac{c}{c}$$
 (Rao Singeresu B, 2004: 19) (2.12)

Damping ratio merupakan suatu parameter yang digunakan untuk menentukan sistem getaran mengalami bentuk redaman berlebih, kurang atau teredam kritis. Tiga permasalahan khusus dari getaran bebas teredam adalah :

- 1. *overdamp system* ($\zeta > 1$) : getaran tidak teredam sempurna dengan gerakan berosilasi dengan amplitudo berkurang setiap saat.
- 2. *critically damped system* ($\zeta = 1$) : getaran juga teredam namun osilasi yang terjadi hanya sementara dan dengan cepat menuju diam.
- 3. *underdamp system* ($\zeta < 1$) : disebut subkritis atau dibawah redaman kritis, dimana sistem tidak terjadi osilasi karena peredam. Gerakan harmonis dengan penurukan amplitido.

2.9. Model Analitis Kendaraan Pada Sumbu Rolling

Untuk memudahkan analisis dapat dilakukan penyederhanaan sistem menjadi sebuah model analitis. Dimana model analitis ini terdapat sejumlah asumsi untuk menyederhanakan sistem gambar dari model analitis dan parameter fisik yang diperlukan dalam analisa ini. Goncangan yang menyebabkan bodi kendaraan menyamping disebut *Rolling*.



Gambar 2.12 Sumbu gerakan kendaraan Sumber : http://www.Claraty.com, (diakses pada Maret 2010)

2.9.1. Model Analitis Kendaraan Untuk Getaran Pada Sumbu *Rolling* Suspensi Depan



Gambar 2.13 Model analitis getaran kendaraan pada sumbu *rolling* suspensi depan Sumber : Sutjiatmo,Bambang, 2000:18

Keterangan gambar:

- I_x = momen inersia massa kendaraan terhadap sumbu *rolling*
- m = massa *sprung* termasuk muatan
- L_1 = jarak titik tengah *track* depan ke *unsprung* depan kiri
- L_r = jarak titik tengah *track* depan ke *unsprung* depan kanan
- m_{ul} = massa *unsprung* depan bagian kiri

- m_{ur} = massa *unsprung* depan bagian kanan
- c_1 = konstanta *damper* depan bagian kiri
- $c_2 = konstanta damper depan bagian kanan$
- k_1 = kekakuan pegas depan kiri
- $k_2 = kekakuan pegas depan kanan$
- k_{b1} = kekakuan ban depan kiri
- k_{b2} = kekakuan ban depan kanan

$z_1, z_2, z_3, z_e, \theta$ = koordinat bebas

Selanjutnya diturunkan persamaan matematis yaitu penurunan persamaan gerak sistem yang didasarkan pada model analitis yang telah dibuat. Gambar di bawah ini menunjukkan diagram benda bebas untuk masing-masing massa



Gambar 2.14 Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling suspensi depan Sumber : Sutjiatmo,Bambang, (1989:24)

Persamaan gerak sistem dapat diturunkan berdasarkan diagram benda bebas masing-masing massa dan dituliskan sebagai berikut :

$$M.z_{1} + c_{1}(z_{1} - z_{2} + \theta L_{1}) + c_{2}(z_{1} - z_{3} - \theta L_{r}) + k_{1}(z_{1} - z_{2} + \theta L_{1}) + k_{2}(z_{1} - z_{3} - \theta L_{r}) = 0$$
(2.13)

$$M_{uf} \cdot z_{2}^{2} - c_{1}(z_{1}^{2} - z_{2}^{2} + \theta L_{f}^{2}) - k_{1}(z_{1}^{2} - z_{2}^{2} + \theta L_{f}^{2}) + k_{bl}(z_{2}^{2} - z_{e}^{2}) = 0$$
(2.14)

$$M_{ur} \cdot \ddot{z}_{3} - c_{2}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{3} - \dot{\theta}L_{r}) - k_{2}(z_{1} - z_{3} - \theta L_{r}) + k_{b2}(z_{3} - z_{e}) = 0$$
(2.15)

$$Ix.\ddot{\theta} + c_1 L_1 (z_1 - z_2 + \theta L_1) - c_2 L_r (z_1 - z_3 - \theta L_r) + k_1 L_1 (z_1 - z_2 + \theta L_1) - k_2 L_r (z_1 - z_3 + \theta L_r) = 0$$
(2.16)

Dari model persamaan gerak dalam matrik seperti di bawah ini :

$$\left[\mathbf{M}\right]\left\{\mathbf{\ddot{Z}}\right\} + \left[\mathbf{C}\right]\left\{\mathbf{\ddot{Z}}\right\} + \left[\mathbf{K}\right]\left\{\mathbf{Z}\right\} = \left\{\mathbf{F}\right\}$$
(2.17)

maka persamaan matematis di atas dapat diubah ke dalam bentuk matrik, sehingga :

$$\begin{bmatrix} M & 0 & 0 & 0 \\ 0 & M_{ul} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & M_{ur} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & I_y \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \ddot{Z}_1 \\ \ddot{Z}_2 \\ \ddot{Z}_3 \\ \ddot{\theta} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1 L_1 - C_2 L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1 L_1 \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2 L_r \\ C_1 L_1 - C_2 L_r & -C_1 L_1 & C_2 L_r & C_1 L_1^2 + C_2 L_r^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \dot{Z}_1 \\ \dot{Z}_2 \\ \dot{Z}_3 \\ \dot{\theta} \end{bmatrix} +$$

$$\begin{bmatrix} k_1 + k_2 & -k_1 & -k_2 & k_1 L_1 - k_2 L_r \\ -k_1 & k_1 + k_{b1} & 0 & -k_1 L_1 \\ -k_2 & 0 & k_2 + k_{b2} & k_2 L_r \\ k_1 L_1 - k_2 L_r & -k_1 L_1 & k_2 L_r & k_1 L_1^2 + k_2 L_r^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Z_1 \\ Z_2 \\ Z_3 \\ \theta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ k_{b1} \cdot Ze \\ k_{b2} \cdot Ze \\ 0 \end{bmatrix}$$

BRAWIJAY

2.9.2. Model Analitis Kendaraan Untuk Getaran Pada Sumbu *Rolling* Suspensi Belakang



Gambar 2.15 Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling suspensi belakang Sumber : Sutjiatmo,Bambang, (1989:24)

Keterangan gambar:

- I_x = momen inersia massa kendaraan terhadap sumbu *rolling*
- m = massa *sprung* termasuk muatan
- L_1 = jarak titik tengah *track* belakang ke *unsprung* belakang kiri
- L_r = jarak titik tengah *track* belakang ke *unsprung* belakang kanan
- m_{ul} = massa *unsprung* belakang bagian kiri
- m_{ur} = massa *unsprung* belakang bagian kanan
- c_1 = konstanta *damper* belakang bagian kiri
- c_2 = konstanta *damper* belakang bagian kanan
- k_1 = kekakuan pegas belakang kiri
- $k_2 = kekakuan pegas belakang kanan$
- k_{b1} = kekakuan ban belakang kiri
- k_{b2} = kekakuan ban belakang kanan
- $z_1, z_2, z_3, z_e, \theta$ = koordinat bebas

J	9		
1.5			
	Ľ		
		i ii	3





Gambar 2.16 Diagram benda bebas untuk getaran pada sumbu rolling suspensi depan Sumber : Sutjiatmo,Bambang, (1989:24)

Persamaan gerak sistem dapat diturunkan berdasarkan diagram benda bebas masing-masing massa dan dituliskan sebagai berikut :

$$M.\ddot{z_{1}} + c_{1}(\dot{z_{1}} - \dot{z_{2}} + \dot{\theta}L_{1}) + c_{2}(\dot{z_{1}} - \dot{z_{3}} - \dot{\theta}L_{r}) + k_{1}(z_{1} - z_{2} + \thetaL_{1}) + k_{2}(z_{1} - z_{3} - \thetaL_{r}) = 0$$
(2.18)

$$M_{uf} \cdot \ddot{z}_{2} - c_{1}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{2} + \dot{\theta}L_{f}) - k_{1}(z_{1} - z_{2} + \theta L_{f}) + k_{bl}(z_{2} - z_{e}) = 0$$

$$M_{uf} \cdot \ddot{z}_{2} - c_{1}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{2} + \dot{\theta}L_{f}) - k_{1}(z_{1} - z_{2} + \theta L_{f}) + k_{bl}(z_{2} - z_{e}) = 0$$
(2.19)

$$M_{ur} \cdot \ddot{z_3} - c_2 (\dot{z_1} - \dot{z_3} - \dot{\theta} L_r) - k_2 (z_1 - z_3 - \theta L_r) + k_{b2} (z_3 - z_e) = 0$$
(2.20)

$$Ix.\ddot{\theta} + c_1L_1(z_1 - z_2 + \dot{\theta}L_1) - c_2L_r(z_1 - z_3 - \dot{\theta}L_r) + k_1L_1(z_1 - z_2 + \theta L_1) - k_2L_r(z_1 - z_3 + \theta L_r) = 0$$
(2.21)

Dari model persamaan gerak dalam matrik seperti di bawah ini :

$$[\mathbf{M}]\left\{\overset{\bullet}{Z}\right\} + [\mathbf{C}]\left\{\overset{\bullet}{Z}\right\} + [\mathbf{K}]\left\{Z\right\} = \{\mathbf{F}\}$$
(2.22)

19

maka persamaan matematis di atas dapat diubah ke dalam bentuk matrik, sehingga :

$$\begin{bmatrix} \mathbf{M} & \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{M}_{ul} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{M}_{ur} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{I}_{y} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \ddot{\mathbf{Z}}_{1} \\ \ddot{\mathbf{Z}}_{2} \\ \ddot{\mathbf{Z}}_{3} \\ \ddot{\mathbf{\theta}} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{C}_{1} + \mathbf{C}_{2} & -\mathbf{C}_{1} & -\mathbf{C}_{2} & \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ -\mathbf{C}_{1} & \mathbf{C}_{1} & \mathbf{0} & -\mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} \\ -\mathbf{C}_{2} & \mathbf{0} & \mathbf{C}_{2} & \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ -\mathbf{C}_{2} & \mathbf{0} & \mathbf{C}_{2} & \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} & -\mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} & \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} & \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1}^{2} + \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r}^{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \dot{\mathbf{Z}}_{1} \\ \dot{\mathbf{Z}}_{2} \\ \dot{\mathbf{Z}}_{3} \\ \dot{\mathbf{\theta}} \end{bmatrix}$$

+

$$\begin{bmatrix} k_{1} + k_{2} & -k_{1} & -k_{2} & k_{1}L_{1} - k_{2}L_{r} \\ -k_{1} & k_{1} + k_{b1} & 0 & -k_{1}L_{1} \\ -k_{2} & 0 & k_{2} + k_{b2} & k_{2}L_{r} \\ k_{1}L_{1} - k_{2}L_{r} & -k_{1}L_{1} & k_{2}L_{r} & k_{1}L_{1}^{2} + k_{2}L_{r}^{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Z_{1} \\ Z_{2} \\ Z_{3} \\ \theta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ k_{b1} \cdot Ze \\ k_{b2} \cdot Ze \\ 0 \end{bmatrix}$$

2.10. Analisa Nilai Eigen dan Frekuensi Natural

Berdasarkan persamaan gerak untuk MDOF, apabila persamaan matrik {f} pada ruas kanan persamaan (2.22) bernilai nol, maka persamaan yang dibentuk merupakan persamaan getaran bebas. Kemudian dengan mengasumsikan sistem bergerak tanpa redaman yang dapat dituliskan sebagai berikut:

$$[M] \cdot \{\ddot{Z}\} + [K] \cdot \{Z\} = 0 \tag{2.23}$$

dalam persamaan ini vektor Z hanya mengandung peralihan titik nodal bebas sehingga:

$$\{Z\} = \{a_i\}\sin(\omega t - \alpha)$$
 dengan: $i = 1, 2, ..., n$ (2.24)

diturunkan 2 kali terhadap t maka didapat persamaan:

$$\ddot{Z} = -\omega^2 \{a_i\} \sin(\omega t - \alpha)$$
(2.25)

dimana a_i , n, dan ω adalah vektor amplitudo gerak dari koordinat ke-i, jumlah derajat kebebasan, dan frekuensi sudut.

Substitusi persamaan (2.24), (2.25) ke (2.23) memberikan

$$-\omega^{2}\left\{a\right\}\left[M\right]\sin(\omega t - \alpha) + \left[K\right]\left\{a\right\}\sin(\omega t - \alpha) = 0$$

diatur kembali dalam besaran matriks

$$[[K] - \omega^2 [M]] \{a\} = 0$$
(2.26)

jika didefinisikan $\lambda = \omega^2$, maka persamaan (2.26) dapat ditulis

$$\llbracket K \rrbracket - \lambda \llbracket M \rrbracket \lbrace a \rbrace = 0 \tag{2.27}$$

dengan λ dan {a} adalah *eigenvalue* dan *eigenvector* dari persamaan gerak.

Penyelesaian nilai eigen akan didapat jika $\{a\} = 1$, maka didapat persamaan karakteristik yang determinan matrik $\{a\} = 1$ sehingga

$$\det[[K] - \lambda[M]] = 0 \tag{2.28}$$

didapatkan

$$(\Lambda - \lambda_i I) Xi = 0$$
 (2.29)

Masing-masing nilai eigen mendefinisikan sebuah mode getaran bebas struktur. Nilai eigen ke-i dihubungkan dengan frekuensi natural ke-i sebagai berikut:

 $\omega_i = (\lambda)^{0,5}$ (2.30)

2.11. Analisa modal

Analisa modal adalah suatu pendekatan alternatif untuk menghitung respon frekuensi struktur. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. Jika M simetris maka disebut simetrik eigenvalue problem. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.22)

Untuk mereduksi persamaan (2.22) digunakan transformasi sesuai dengan penyelesaian pendekatan modal analisis $Z = M^{-0.5}$.g kemudian dikalikan $M^{-0.5}$ sehingga menjadi:

$$[I]\left\{\stackrel{\bullet}{q}\right\} + [M]^{-0.5} \cdot [C] \cdot [M]^{-0.5} \left\{\stackrel{\bullet}{q}\right\} + [M]^{-0.5} \cdot [K] \cdot [M]^{-0.5} \left\{q\right\} = [M]^{-0.5} \left\{F\right\}$$
(2.31)

atau

$$[I] \cdot \{\ddot{q}\} + [\widetilde{C}] \cdot \{\dot{q}\} + [\widetilde{K}] \cdot \{q\} = [M]^{-0.5} \{F\}$$
(2.32)

Matrik vektor eigen digunakan untuk mengubah persamaan gerak couple menjadi decouple yang memiliki variabel couple independen melalui decoupling transformation.

$$\{q\} = \{Q\} \cdot \{r\}$$

dengan turunannya :

 $\{\dot{q}\} = \{Q\} \cdot \{\dot{r}\}; \{\ddot{q}\} = \{Q\} \cdot \{\ddot{r}\}$

dan disubstitusikan ke persamaan gerak couple yang dikalikan dengan $\{Q\}^T$ didapat:
$$\{Q\}^{\mathsf{T}} \cdot \{Q\} \cdot \{\ddot{r}\} + \{Q\}^{\mathsf{T}} \cdot [\widetilde{C}] \cdot \{Q\}\{\dot{r}\} + \{Q\}^{\mathsf{T}} \cdot [\widetilde{K}] \cdot \{Q\}\{\mathsf{r}\} = \{Q\}^{\mathsf{T}} \cdot [\mathsf{M}]^{-0.5} \cdot \{\mathsf{F}\}$$

$$(2.33)$$

dengan: $\{Q\}^{T}\{Q\} = I$, matriks identitas

 $\{Q\}^{T} \cdot [\widetilde{K}] \cdot \{Q\} = \Lambda$, matrik diagonal dengan elemen nilai eigen

 $\{Q\}^T \cdot [M]^{-0.5} \cdot \{F\} = [F]$, matriks gaya

Matrik [C] dapat didefinisikan menggunakan asumsi redaman sebanding. Asumsi redaman sebanding ini akan memudahkan pemodelan sistem getaran dari segi matematika, oleh karena itu matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$[C] = \alpha[M] + \beta[K]$$

(2.34)

Selanjutnya persamaan diatas ditransformasikan ke persamaan (2.31) *decoupled* modal yang diperoleh yaitu:

$$\ddot{\mathbf{r}} + (\alpha \mathbf{I} + \beta \Lambda)\dot{\mathbf{r}} + \Lambda \mathbf{r} = \mathbf{Q}^{\mathrm{T}}\mathbf{M}^{-0.5}\mathbf{F}$$
(2.35)

persamaan diatas diselesaikan yang hasilnya terdiri dari persamaan homogen dan particular, kemudian untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r

2.12. Analisis Gaya dan Kekakuan Pegas

Untuk menentukan gaya yang akan diterima oleh pegas udara harus pada tekanan absolut, karena mempengaruhi luasan efektif kantong udara (A_e):

$A_e = \frac{beban}{tekanan}$	(Presthus Malin, 2002:15)	(2.36)
sehingga didapa	tkan besarnya gaya vertikal dengan :	
$p = p_g + p_a$	(Presthus Malin, 2002:16)	(2.37)
$F_x = p_g A_e$	(Presthus Malin, 2002:16)	(2.38)

gabungan dari luasan efektif dan perubahan tekanan menghasilkan simpangan pada pegas dan menentukan kekakuan pegas. Untuk kekakuan dinamik dapat diperoleh dengan :

$$K_{x,dyn} = \frac{dp}{dx} A_e = \gamma (p_a + p_g) A_e^2 + p_g \frac{dA_e}{dx} \quad \text{(Presthus Malin, 2002:16)}$$
(2.39)

jika perubahan defleksi pada luasan efektif kantong udara kecil atau luasan efektif tetap maka konstanta kekakuan dapat diasumsikan dengan,

 $K_{x,dyn} = \frac{dp}{dr} A_e = \gamma (p_a + p_g) A_e^2$ (Presthus Malin, 2002:17) (2.40)keterangan : γ = rasio panas spesifik c_p/c_v = 1.4 $A_e = luasan efektif (m^2)$ $V = volume (m^3)$ $F_z = gaya vertikal (N)$ $K_{z,dyn}$ = kekakuan dinamik pegas vertikal (N/m) p = tekanan absolut (Pa) $p_g =$ tekanan terukur (Pa) $p_a =$ tekanan atmosfer (Pa) C adalah konstanta peredaman udara pada pegas udara, yang dapat ditentukan dengan $C = R_f . A_e^2 . \rho_0 . g = \frac{0.123}{d_e^3} . A_e^2 . \rho_0 . g \qquad \text{(Presthus Malin, 2002:21)}$ (2.41)keterangan : d_s = diameter saluran (*orifice*) (m) g = kecepatan gravitasi (m/s^2) A_e = luasan efektif (m²)

 $R_f =$ koefisien hambatan aliran

 $\rho = massa jenis udara (kg/m³)$

2.13. Pengaruh Damping Ratio Terhadap Gerakan Bebas

Damping ratio akan memengaruhi terjadinya amplitudo respon maksimum pada gerakan bebas. *Damping ratio* juga akan mempengaruhi periode gerakan dan juga waktu untuk kembali ke titik normal. Hal ini ditunjukkan pada gambar 2.17, di mana persamaan dari kurva-kurva tersebut telah diplot terhadap *at* sehingga perbandingannya dapat dilihat. Persamaan kurva – kurva tersebut sebagai berikut :

$$z = \frac{1}{\omega} \sin \omega t \text{ untuk } \zeta = 0 \qquad (\text{Robert K. Vierck, 1995:69}) \tag{2.42}$$

$$z = \frac{e^{-\zeta_{\text{out}}}}{\omega\sqrt{1-\zeta^2}} \sin\sqrt{1-\zeta^2} \,\omega t \text{ untuk } \zeta < 1 \qquad \text{(Robert K. Vierck, 1995:69)}$$
(2.43)

$$z = te^{-\omega t} \text{ untuk } \zeta = 1 \qquad (\text{Robert K. Vierck, 1995:69}) \qquad (2.44)$$

$$x = \frac{e^{(-\zeta + \sqrt{\zeta^2 - 1})\omega t} - e^{(-\zeta - \sqrt{\zeta^2 - 1})\omega t}}{2\omega\sqrt{\zeta^2 - 1}} \sin\sqrt{1 - \zeta^2}\omega t \text{ untuk } \zeta > 1 \quad \text{(Robert K. Vierck, 1995:69)}$$

(2.45)

Redaman berpengaruh terhadap pengurangan amplitudo gerakan. Redaman juga mengurangi waktu terjadinya amplitudo maksimum (Robert : 1995, 71). Dari gambar 2.17 terlihat bahwa untuk $\zeta = 0$, amplitudo respon maksimumnya tertinggi dibanding kurva faktor peredam yang lain. Dari gambar juga dapat dilihat dengan meningkatnya harga ζ , harga amplitudo maksimum akan menurun. Kemudian dapat juga dilihat meningkatnya harga faktor redaman akan mengurangi waktu terjadinya amplitudo maksimum.



Gambar 2.17 Kurva gerakan respon getaran akibat harga *damping ratio* Sumber : Robert K. Vierck, "Analisis Getaran"

Di sisi lain, pada gambar terlihat perpotongan pertama kurva dengan sumbu ωt menunjukkan waktu yang dibutuhkan untuk kembali ke titik normal. Terbukti bahwa waktu yang dibutuhkan untuk kembali ke titik normal akan menjadi yang terkecil untuk $\zeta = 0$ dan meningkatnya harga ζ menjadikan waktu yang dibutuhkan kembali ke titik normal akan semakin membesar. Dari sini terlihat bahwa redaman akan meningkatkan waktu yang dibutuhkan kembali ke titik normal.

Demikian juga periode gerakan teredam akan lebih besar dari yang tidak teredam, dan pengaruh ini menguat dengan meningkatnya harga redaman. Hal ini teramati dari persamaan periode gerakan teredam pada gambar 2.17. Dari gambar terlihat bahwa periode gerakan akan membesar seiring meningkatnya harga ζ .

BRAWIJAYA

Untuk sistem dengan redaman kecil, kurva gerakan cukup dekat ke kurva gerakan sistem tak teredam. Dan bila redaman meningkat, pengaruhnya akan membesar. Bila ζ mencapai harga satu, puncak pertama akan bergeser ke kiri di bawah sistem tanpa damping dan titik potong pertama bergeser ke kanan. Bila redaman kritis tercapai, puncak pertama akan bergeser jauh ke kiri dan kurva gerakan tidak memotong sumbu ot. Kedua efek ini membesar untuk harga redaman di atas redaman kritis. Dalam kasus ini, perlu dicatat bahwa pembalikan terjadi lambat sekali, sehingga kurvanya memotong kurva untuk redaman kritis.

NERSITAS BRAWIU

BAB III METODOLOGI PENELITIAN

3.1. Metode Penelitian

Penelitian ini dilakukan dengan menggunakan metode penelitian analisa (analisys research), yaitu melakukan pengamatan untuk mencari data sebab-akibat dalam suatu proses melalui pengamatan. Dengan metode analisis tersebut diharapkan didapatkan tekanan air springs yang menghasilkan respon getaran yang baik pada saat air suspension bus melakukan gerakan rolling. BRAM

3.2.Metode Yang Digunakan

1. Studi Literatur

Untuk mendukung penelitian ini maka dilakukan studi literatur untuk mendapatkan sumber-sumber pustaka yang mempelajari hal-hal yang berhubungan dengan penelitian yang akan dilakukan sehingga dapat menguatkan dalam pengambilan hipotesa serta memperjelas hasil penelitian berkaitan dengan penelitian ini berasal dari jurnal internet dan referensi buku.

2. Observasi Lapangan

Observasi lapangan dilakukan untuk studi terhadap kendaraan dan peralatanperlatan yang diperlukan dalam penelitian selain itu juga mengambil data untuk proses analisa yang akan dilakukan.

3.3.Tempat dan Waktu Penelitian

Penelitian ini dilaksanakan di PT. ADI PUTRO WIRASEJATI Malang. Adapun waktu pelaksanaannya yaitu pada bulan Februari 2010.

3.4.Variabel Penelitian

Variabel yang digunakan dalam penelitian ini adalah :

1. Variabel bebas

Merupan variabel yang besarnya ditentukan oleh peneliti dan besarnya tidak dipengaruhi variabel lainnya. Variabel bebas dalam analisa ini adalah variasi besar tekanan *air spring* yang di pilih yaitu, 5.5 bar, 6.5 bar, 7 bar, dan 8 bar.

2. Variabel terikat

Merupan variabel yang besarnya akan berubah terhadap variabel bebas jika terdapat hubungan diantara keduanya. Variabel terikat yang digunakan dalam analisa ini adalah :

- Nilai dumping ratio
- Amplitudo respon saat gerakan *rolling*
- Waktu untuk mencapai kesetabilan akibat peredaman

3. Variabel tetap

Variabel tetap adalah variabel yang nilainya tetap pada saat penelitian dilakukan. Variabel tetap yang digunakan adalah :

- Ukuran dimensi (luas area horisontal) kantong pegas udara
- Temperatur fluida yaitu 30°C

3.5. Prosedur Analisa

Tahapan analisa untuk mengetahu pengaruh perubahan tekanan *air spring* sebagai peredam pada sistem *air suspension* adalah sebagai berikut :

1. Studi literatur

Mempelajari tentang referensi mengenai dasar-dasar analisa getaran, respon getaran dan gaya eksitasai yang ditimbulkan oleh adanya ketidakrataan jalan.

2. Pembahasan

Analisa dan pembahasan tentang pengaruh tekanan *air spring* terhadap *damping ratio* dan respon getaran dari sistem suspensi udara.

3. Kesimpulan

Dari hasil analisa ini diharapkan mendapatkan kesimpulan bahwa tekanan *air spring* mempengaruhi karakteristik dan respon getaran padasistem *air suspension* bus.



Gambar 3.1 Diagram Alir

BAB IV

HASIL DAN PEMBAHASAN

Data Perhitungan 4.1

Data yang digunakan adalah data yang didapat dari PT.German Motor Indonesia berupa spesifikasi kendaraan, serta data yang diperoleh dari literatur. Adapun spesifikasi bus HINO RK260 adalah:

1.Dimensi kendaraan

4-1-1	Panjang total	: 11,270 m
•••	Lebar bus	2,455 m
1.	Tinggi bus dari landasan	3,265 m
•	Jarak poros / wheel base (L)	6,000 m
•	Jarak pijak depan / <i>track</i> depan (T _f):	2,040 m
•	Jarak pijak belakang / <i>track</i> belakang (T _r):	2,455 m
•	Julur depan	2,200 m
•	Julur belakang	3,000 m
•	Jarak terendah dari landasan	0,270 m
•	Massa total kendaraan beserta muatan maksimum (M_t) :	16000 kg
•	Massa badan bus beserta orang dan barang (M _b)	6000 kg
•	Jarak titik berat W_b ke pijakan depan (S_b)	3,098 m
•	Tinggi titik berat W _b ke landasan (h _b)	1,960 m
•	Massa komponen pendukung chasis bagian depan (Maf):	500 kg
•	Jarak titik berat Waf terhadap pijakan depan (Saf)	0,453 m
•	Tinggi titik berat W _{af} terhadap landasan (h _{af}):	0,912 m
•	Massa komponen pendukung chasis bagian belakang (M_{ar}) :	380 kg
•	Jarak titik berat War terhadap pijakan depan (Sar):	6,539 m
25.	Tinggi titik berat War terhadap landasann (har)	0,972 m
1-tt.	Massa mesin (M _m)	1900 kg
•	Jarak titik berat mesin ke pijakan depan (S _m):	7,838 m
•	Tinggi titik berat mesin ke landasan (h _m):	1,322 m
2. Chasis:		
	Tegangan <i>ultimate</i> (σ_u):	440 N/mm ²
	Type: Lad	der shaped
	Massa (M _c):	935 kg
2	Jarak titik berat chasis ke poros depan (S _c):	3,340 m
•	Jarak titik berat chasis ke landasan (h _c)	0,978 m

•	Panjang	10,864 m
•	Lebar	0,870 m

3. Suspensi (unsprung)

Suspensi menggunakan sistem *rigid* dimana roda kanan dengan roda kiri tersambung oleh *axle*.Menggunakan pegas udara (*air spring*) dan peredam kejut.

: 0,532 m
): 0,544 m
depan: 31480 Ns/m
belakang 31900 Ns/m
:: 831000 N/m
:: 0,527 m
)

Data air spring

•	Tekanan udara (P)	: 5,5 bar, 6,5 bar, 7 bar, 8 ba	ar
•	Diameter kantung udara (Db)	0,27	m
•	Temperatur (T)	30°	C
•	Rasio panas spesifik (γ)		,4
•	Percepatan gravitasi (g)	9,8 m/	s^2
•	Diameter orifice (ds)	.: 0,012	m
•	Volume bag (Vb)	2,6 lit	er
•	Konstanta udara (R)	.: 287 (J/kg.k	()
•	Volume reservoir (Vr)	60 lit	er
•	Kerapatan udara (ρ)	1,15 (kg/m	3)

Diatas disebutkan ada bagian dari chasis yang disebut komponen pendukung chasis, maksudnya adalah bagian-bagian lain dari chasis selain dari *side member* atau *cross member*, berupa tangki bahan bakar, komponen setir, kompresor, tabung penyimpan udara bertekanan, kelistrikan, ban cadangan.

Bagian badan bus dihubungkan ke chasis melalui 11 titik penopang pada satu sisi *side member* atau totalnya ada 22 titik penopang. Jumlahnya adalah tiga dibagian depan, lima dibagian tengah, dan tiga dibagian belakang. Untuk lebih jelasnya dapat dilihat pada gambar 4.1. Gaya yang bekerja merupakan total dari berat badan bus dan berat maksimum orang dan barang yang dibawa, kemudian dibagi 11 untuk perhitungan titik berat kendaraan.Untuk perhitungan titik berat kendaraan.Untuk perhitungan titik berat kendaraan.

$$M_{bx} = \frac{M_b}{11} = \frac{6000}{11} = 545,45 \,\mathrm{kg}$$



Gambar 4.1 Letak titik-titik gaya yang bekerja pada chasis

4.2 Perhitungan Titik Berat Kendaraan

Dalam perhitungan ini diasumsikan beban roda kiri dan kanan simetri atau pusat kendaraan berada pada bidang simetri kendaraan. Dari data yang ada maka letak titik berat total kendaraan dapat diketahui dengan menggunakan kesetimbangan statis :

- 1. Jarak titik berat terhadap roda depan (l_a) :
 - $\Sigma M_A = 0$

 $l_{a} = \frac{((\Sigma M_{b(3-11)}, S_{b(3-11)}) + M_{c}, S_{c} + M_{ur}, L + M_{ar}, S_{ar} + M_{m}, S_{m}) - ((\Sigma M_{b(1-2)}, S_{b(1-2)}) + M_{af}, S_{af})}{M_{af}}$

 $l_{a} = \frac{(4363, 6.9, 006) + (935.3, 340) + (700.6) + (380.6, 539) + (1900.7, 838) - ((1501, 8.1, 798) + (500.0, 453))}{16000}$

$$l_a = 3,86 \text{ m}$$

2. Jarak titik berat terhadap roda belakang (l_b) :

- $l_b = L l_a$ $l_b = 6,000 \text{ m} - 3,86 \text{ m}$ $l_b = 2,14 \text{ m}$
- 3. Tinggi titik berat kendaraan (h_t) :

$$\begin{split} h_t = &\frac{h_b.M_b + h_c.M_c + h_{uf}.M_{uf} + h_{ur}.M_{uf} + h_{af}.M_{af} + h_{ar}.M_{ar} + h_m.M_m}{M_t} \\ h_t = &\frac{(1,890\cdot6000) + (0,975\cdot935) + (0,532\cdot680) + (0,540\cdot700) + (0,912\cdot500) + (0,972\cdot380) + (1,322\cdot1900)}{16000} \\ h_t = &1,1 m \end{split}$$

4. Titik berat *sprungmass* total dengan muatan kendaraan (W_s) :

Massa sprungmass total dengan muatan adalah massa total bus dikurangi massa unsprungmass depan dan belakang, disimbolkan dengan (Ms).

$$X_{s} = \frac{l_{b} \cdot M_{ur} - l_{a} \cdot M_{uf}}{M_{s}}$$

$$X_{s} = \frac{2,14 \cdot 700 - 3,86 \cdot 680}{9715}$$

$$X_{s} = -0,11 \text{ m}$$

$$Z_{s} = \frac{(h_{t} - h_{uf})M_{uf} + (h_{t} - h_{ur})M_{ur}}{M_{s}}$$

$$Z_{s} = \frac{(1,1 - 0,532) \cdot 680 + (1,1 - 0,544) \cdot 700}{9715}$$

$$Z_{s} = 0,08 \text{ m}$$

BRAWIJA Sehingga posisi titik berat sprungmass termasuk muatan :

$$h_s = h_t + Z_s = 1,1 m + 0,08 m = 1,2 m$$

Sehingga posisi titik berat sprungmass dengan muatan terhadap roda depan (Lf) :

$$L_f = l_a - X_s$$

$$L_f = 3,86 \text{ m} + 0,11 \text{ m} = 3,97 \text{ m}$$

Dan posisi titik berat *sprungmass* dengan muatan terhadap roda belakang (L_r) :



Gambar 4.2. Letak Relatif Pusat Kendaraan Sumber : Sutantra IN, 1986 "Getaran Kendaraan"

Perhitungan pembebanan yang dialami oleh chasis dalam analisis struktur ini hanya didasarkan pada beban paling kritis (beban maksimum).

1. Pembebanan chasis pada jalan lurus mendatar

Dari gambar 4.3 terlihat bahwa chasis menerima beban vertikal :

$$R_b = \frac{W_s \cdot L_f}{L} = \frac{95207.3,97}{6} = 62995,3N$$

 $W_s = R_a + R_b$

 $R_a = W_s - R_b = 95207 - 62995, 3 = 32211, 7 N$



Gambar 4.3 Pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar

= 95207 N

= 6 m

= 3.97 m

Keterangan gambar :

- W_s : berat *sprungmass* termasuk muatan
- R_a : gaya reaksi pada tumpuan roda depan
- R_b : gaya reaksi pada tumpuan roda belakang
- *L* : jarak poros
- L_f : jarak titik berat *sprungmass* terhadap roda depan
- L_r : jarak titik berat *sprungmass* terhadap roda belakang = 2,03 m
- 2. Pembebanan chasis pada saat melakukan pengereman pada jalan lurus mendatar.



Gambar 4.4 Pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus

Kondisi bus saat melakukan pengereman sama kondisinya saat bus melakukan akselerasi awal dengan tanda (-a). Dari data perusahaan kemampuan pengereman dari kecepatan awal (V_o) = 100 km/jam = 27,78 m/s hingga berhenti total (V_t = 0 km/jam) membutuhkan jarak (s) = 40 m.

Dari rumusan :

 $V_t^2 = V_0^2 + 2 \cdot a \cdot s$

sehingga :

 $0 = 27,78^2 + 2 \cdot a \cdot 40$

 $a = 9,645 \text{ m/s}^2$ (perlambatan)

Koefisien gesek ban saat pengereman terhadap jalan (μ_b) = 0,9

Gaya akibat pengereman :

$$F_r = \mu_b \cdot W_s$$

 $F_r = 0.9 \cdot 95207$

 $F_r = 93683,69 N$

Gaya reaksi pada tumpuan chasis akibat pengereman :

$$W_{r} = \frac{F_{r} \cdot n}{L}$$
$$W_{r} = \frac{93683,69 \cdot 0,920}{6}$$
$$W_{r} = 14364,83 N$$

Sehingga pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus, beban yang diterima oleh tumpuan chasis depan (R_a) dan tumpuan chasis belakang (R_b) :

TO

$$R_{a} = R_{a} (turus mendatar) + Wr$$

$$R_{a} = 32211,7 + 14364,83$$

$$R_{a} = 46576,53 N$$

$$R_{b} = R_{b} (turus mendatar) - Wr$$

$$R_{b} = 62995,3 - 14364,83$$

$$R_{b} = 48630,47 N$$

P.

3. Pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak



Gambar 4.5 Pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak

Keterangan gambar :

 α = sudut tanjakan (15⁰)

n = tinggi titik berat terhadap titik penghubung antara chasis dengan unsprungmass

(0,920 m)

Dengan : $W_{sx} = W_s \sin \alpha$

Reaksi yang diterima chasis :

 $W_{sy} = W_s \cos \alpha$

$$R_{a} = \frac{W_{sy} \cdot L_{r} - W_{sx} \cdot n}{L}$$

$$R_{a} = \frac{(95207 \cos 15^{\circ} \cdot 2,03) - (95207 \sin 15^{\circ} \cdot 0,920)}{6}$$

$$R_{a} = 27335.76 \text{ N}$$

$$R_b = \frac{W_{sy} \cdot L_f + W_{sx} \cdot n}{L}$$

 $R_b = \frac{(95207\cos 15^\circ \cdot 3,97) + (95207\sin 15^\circ \cdot 0,920)}{6}$

 $R_b = 64627, 13 N$



Gambar 4.6 Pembebanan chasis pada saat belok menanjak

Dengan asumsi :

kecepatan bus (V_o) = $40 \text{ km/jam} = 11,11 \text{ m/s V}_0^2$ radius belokan jalan (R) = 30 msudut tanjakan (α) = 15^0 kemiringan jalan (β) = 7^0 Gaya sentrifugal yang terjadi :

$$F_{c} = \frac{W_{s} \cdot V_{0}^{2}}{g \cdot R}$$
$$F_{c} = \frac{95207 \cdot 11, 11^{2}}{9,8 \cdot 30}$$

 $F_c = 39971,43 N$

Pembebanan arah sentrifugal yang terjadi :

 $F_{ctot} = F_c \cdot \cos \beta - W_s \cdot \sin \beta$ $F_{ctot} = 39971,43 \cdot \cos 7^\circ - 95207 \cdot \sin 7^\circ$

 $F_{ctot} = 28070,67 N$

Penguraian beban arah sumbu x :

$$W_{sxy} = \frac{W_s \cdot \cos \beta \cdot \sin \alpha \cdot n}{L}$$
$$W_{sxy} = \frac{95207 \cdot \cos 7^\circ \cdot \sin 15^\circ \cdot 0,920}{6}$$

 $W_{sxy} = 3750,18 N$

Penguraian beban arah sumbu y :

$$W_{sy} = W_s \cdot \cos \beta \cdot \cos \alpha$$
$$W_{sy} = 95207 \cdot \cos 7^\circ \cdot \cos 15^\circ$$
$$W_{sy} = 91277,42 N$$

Sehingga pada saat belok menanjak, beban yang diterima oleh tumpuan chasis depan (R_a) dan tumpuan chasis belakang (R_b) :

TAS BRAN

$$R_{a} = \frac{W_{sy} \cdot L_{r}}{L} - W_{sxy}$$

$$R_{a} = \frac{91277, 42 \cdot 2,03}{6} - 3750,18$$

$$R_{a} = 27132,01 N$$

$$R_{b} = \frac{W_{sy} \cdot L_{f}}{L} + W_{sxy}$$

$$R_{b} = \frac{91277, 42 \cdot 2,03}{6} + 3750,18$$

$$R_{b} = 64145,41 N$$

- 5. Pembebanan chasis pada saat belok menurun
 - Pada keadaan ini bus mengalami :

penurunan kecepatan bus hingga berhenti

gaya sentrifugal

Dengan asumsi :

kecepatan bus (V_o) = 40 km/jam = 11,11m/s V_0^2

radius belokan jalan (R) = 30 m

sudut tanjakan (α) = 15°

kemiringan jalan (β) = 7⁰

koefisien gesek ban saat pengereman terhadap jalan (m_b) =0,984 N



Gambar 4.7 Pembebanan chasis pada saat belok menurun

Penguraian beban arah sumbu x :

$$W_{sxy} = \frac{W_s \cdot \cos \beta \cdot \sin \alpha \cdot n}{L}$$
$$W_{sxy} = \frac{95207 \cdot \cos 7^\circ \cdot \sin 15^\circ \cdot 0,880}{6}$$
$$W_{sxy} = 3750,18 N$$
Penguraian beban arah sumbu y :
$$W_{sy} = W_s \cdot \cos \beta \cdot \cos \alpha$$

 $W_{sy} = 95207 \cdot \cos 7^\circ \cdot \cos 15^\circ$

 $W_{sy} = 91277,42 N$

Gaya akibat pengereman :

$$F_r = \mu_b \cdot W_{sy}$$

 $F_r = 0,984 \cdot 91277,42$

 $F_r = 89816,98 N$

Gaya reaksi pada tumpuan chasis akibat pengereman :

$$W_r = \frac{F_r \cdot \mu}{L}$$

Gaya sentrifugal yang terjadi :

$$F_c = \frac{W_s \cdot V_0^2}{g \cdot R}$$
$$F_c = \frac{95207 \cdot 11, 11^2}{9,8 \cdot 30}$$

 $F_c = 39971,43 N$

Pembebanan arah sentrifugal yang terjadi :

 $F_{ctot} = F_c \cdot \cos \beta - W_s \cdot \sin \beta$

 $F_{ctot} = 39971,43 \cdot \cos 7^{\circ} - 95207 \cdot \sin 7^{\circ}$

 $F_{ctot} = 28070,68 N$

Sehingga pada saat belok menanjak, beban yang diterima oleh tumpuan chasis depan (R_a) dan tumpuan chasis belakang (R_b) :

BRAWIJA

$$R_{a} = \frac{W_{sy} \cdot L_{r}}{L} + W_{r} + W_{sxy}$$

$$R_{a} = \frac{91277,42 \cdot 2,03}{6} + 13771,9 + 3750,18$$

$$R_{a} = 48404,27 N$$

$$R_{b} = \frac{W_{sy} \cdot L_{f}}{L} - W_{r} - W_{sxy}$$

$$R_{b} = \frac{91277,42 \cdot 3,97}{6} - 13771,9 - 3750,18$$

$$R_{b} = 42873,15 N$$

Pembebanan pada berbagai lintasan jalan

Tabel 4.1 : Pembebanan pada berbagai lintasan jalan

No	Pembebanan	$R_a(N)$	$R_b(N)$	$F_{c}(N)$
1	Lurus mendatar	32211,7	62995,43	
2	Akan berhenti	46576,53	48630,47	1.15
3	Lurus menanjak	27335,76	64627,13	
4	Belok menanjak	27132,01	64145,41	28070,67
5	Belok menurun	48404,27	42873,15	28070,67

4.4 Momen Inersia Massa Kendaraan

Eli

Dalam perhitungan momen inersia ini kondisi bus diasumsikan pada kondisi pembebanan kritis yaitu pada saat bus melalui jalur turun berbelok dengan sudut tanjakan 15^{0} dan kemiringan jalan 7^{0}

- reaksi total yang diterima tumpuan chasis bagian depan (R_a) = 48404,27 N
- reaksi total yang diterima tumpuan chasis bagian belakang $(R_b) = 42873,15$ N
- gaya sentrifugal (F_c) = 28070,67 N



- $M_{f1} = M_{f2} = \frac{R_a}{2} = 24202,14 N$

$$- M_{r1} = M_{r2} = \frac{R_b}{2} = 21436,58 \, N$$

-
$$L_f = 3,97 m$$

- $L_r = 2,03 m$
- $t_f = 2,040 m$
- $t_r = 2,455 m$

Dari gambar diatas, momen inersia massa kendaraan terhadap sumbu x (rolling):

Gambar 4.8 Momen inersia massa kendaraan

$$I_{x} = \Sigma \frac{M}{g} (r_{x})^{2}$$

$$I_{x} = \frac{1}{9,8} (Mr_{1} \left[\frac{t_{r}}{2}\right]^{2} + Mr_{2} \left[\frac{t_{r}}{2}\right]^{2} + Mf_{1} \left[\frac{t_{f}}{2}\right]^{2} + Mf_{2} \left[\frac{t_{f}}{2}\right]^{2} \cdot)$$

$$I_{x} = \frac{2 \cdot (21436,58 \cdot 1,51) + 2 \cdot (24202,14 \cdot 1,04)}{9,8}$$

 $I_x = 11742 \text{ N m}^2$

4.5 Perhitungan Karakteristik Air Spring

Sistem *air spring* digambarkan sebagai sistem pegas dan peredam, karena pada *air spring* terdapat kekakuan dan peredaman. Harga kekakuan dipengarui oleh luas area efektif, tekanan dan volume *air spring* sedangkan peredamannya dipengaruhi oleh luar area efektif dan diameter saluran udara.

Perhitungan luas efektif air spring

Ae =
$$\frac{\pi}{8} (D_1^2 + D_2^2)$$

Ae = $\frac{\pi}{8} (0,192^2 + 0,27^2)$

$$Ae = 0.043 m^2$$

Perhitungan kekakuan air spring

Untuk tekanan 550000 Pa

Kekakuan pada air spring dapat ditentukan dengan :

$$K = \gamma . (p_a + p_g) . \frac{Ae^2}{V}$$

$$K = 1.4.(10^5 + 5.5.10^5) . \frac{0.043^2}{2.6.10^{-3}}$$

K = 647150 (N / m)

Untuk tekanan 650000 Pa

Kekakuan pada air spring dapat ditentukan dengan :

$$K = \gamma . (p_a + p_g) . \frac{Ae^2}{V}$$

$$K = 1.4.(10^5 + 6.5.10^5) . \frac{0.043^2}{2.6.10^{-3}}$$

$$K = 746711.539 (N/m)$$

Untuk tekanan 700000 Pa

Kekakuan pada air spring dapat ditentukan dengan :

$$K = \gamma . (p_a + p_g) . \frac{Ae^2}{V}$$

$$K = 1.4.(10^5 + 7.10^5) . \frac{0.043^2}{2.6.10^{-3}}$$

$$K = 796492.3 (N/m)$$

$$K = 790492, 3 (N / M)$$

Untuk tekanan 800000 Pa

Kekakuan pada air spring dapat ditentukan dengan :

$$K = \gamma . (p_a + p_g) . \frac{Ae^2}{V}$$
$$K = 1.4.(10^5 + 8.10^5) . \frac{0.043^2}{2.6.10^{-3}}$$
$$K = 896053.84 (N/m)$$

Perhitungan peredam air spring

Besarnya gaya peredam dapat diketahui sebagai berikut :

$$C = \frac{0,126}{d_s^3} \cdot A_e^2 \cdot \rho \cdot g$$
$$C = \frac{0,126}{0,012^3} \cdot 0,043^2 \cdot 1,15 \cdot 9,5$$
$$C = 1519,46 (N \cdot s/m)$$

4.6 Perhitungan nilai damping ratio

Dari hasil perhitungan nilai kekakuan dan nilai peredaman *air spring* yang telah diperoleh dimana peredaman total adalah nilai peredaman *air spring* dijumlahkan dengan nilai peredaman *shock absorber*, sedangkan untuk nilai kekakuan total didapatkan dari nilai kekakuan *air spring* dijumlahkan dengan nilai kekakuan ban, maka akan didapatkan nilai *damping ratio*:

Untuk tekanan 500000 Pa

1. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar

dengan :

$R_a = 32211,7 N$	m _a = 3286,91 kg
$R_b = 62995,3 N$	$m_b = 6428,09 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_1 = 2956300 \text{ N/m}$

RAWIJA

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

TA

SBRAWIJAL

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{2956300 \cdot 3286,91}}$$

$$\zeta = 0,335$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{5912600 \cdot 6428,09}}$$

$$\zeta = 0.343$$

2. Untuk kondisi pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus

dengan :
$$m_a = 4752,71 \text{ kg}$$
 $R_a = 46576,53 \text{ N}$ $m_a = 4752,71 \text{ kg}$ $R_b = 48630,47 \text{ N}$ $m_b = 4962,29 \text{ kg}$ $C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$ $K_1 = 2956300 \text{ N/m}$ $C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$ $K_2 = 5912600 \text{ N/m}$

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$
$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{5912600.4962,299}}$$

$$\zeta = 0,390$$

3. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak

$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$	
$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{5912600.4962,29}}$	TAS BRAM
ζ = 0,390	
uk kondisi pembebanan chasis	pada jalur lurus menanjak
dengan :	
$R_a = 27335,76 \text{ N}$	$m_a = 2789,36 \text{ kg}$
$R_b = 64627,13 \text{ N}$	$m_b = 6594,61 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_1 = 2956300 \text{ N/m}$
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_2 = 5912600 \text{ N/m}$

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio :



 $\zeta = 0,363$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$
$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

4. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menanjak

dengan :	
R _a = 27132,01 N	$m_a = 2768,57 \text{ kg}$
$R_b = 64145,41 \text{ N}$	$m_b = 6545,45 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_1 = 2956300 \text{ N/m}$
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 5912600 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :



5. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menurun

dengan :	
$R_a = 48404,27 N$	$m_a = 4939,21 \text{ kg}$
$R_b = 42873,15 \text{ N}$	$m_b = 4374,81 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 2956300 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_2 = 5912600 \text{ N/m}$

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

AS BRAWIUS

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{2956300.4939,22}}$$

$$\zeta = 0,273$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{5912600.4374,81}}$$

$$\zeta = 0.416$$

Untuk tekanan 650000 Pa

1. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar dengan :

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3155423,078.3286,91}}$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6310846,156.6428,09}}$$

$$\zeta = 0,332$$

2. Untuk kondisi pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus

dengan :	
$R_a = 46576,53 N$	$m_a = 4752,71 \text{ kg}$
R _b = 48630,47 N	$m_b = 4962,29 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3155423,078 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6310846,156 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3155423,078.4752,71}}$$

$$\zeta = 0.269$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6310846,156.4962,29}}$$

$$\zeta = 0,378$$

3. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak

dengan :

$R_a = 27335,76 N$	$m_a = 2789,36 \text{ kg}$
$R_b = 64627,13 N$	$m_b = 6594,61 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3155423,078 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6310846,156 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan RAWIJ didapatkan nilai damping ratio :

-

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3155423,078.2789,36}}$$

$$\zeta = 0.352$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6310846,156.6594,61}}$$

$$\zeta = 0,328$$

4. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menanjak

dengan :

$R_a = 27132,01 N$	$m_a = 2786,57 \text{ kg}$
$R_b = 64145,41 \text{ N}$	$m_b = 6545,45 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3155423,078 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6310846,156 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3155423,078.2768,57}}$$

$$\zeta = 0,347$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6310846,156.6545,45}}$$

$$\zeta = 0,329$$

5. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menurun

dengan :

$$\label{eq:main} \begin{array}{ll} R_a = 48404,27 \ N & m_a = 4939,21 \ kg \\ R_b = 42873,15 \ N & m_b = 4374,81 \ kg \\ C_1 = 65998,92 \ N \cdot s/m & K_1 = 3155423,078 \ N/m \\ C_2 = 133677,84 \ N \cdot s/m & K_2 = 6310846,156 \ N/m \end{array}$$

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3155423,078 \cdot 4939,211}}$$

$$\zeta = 0,264$$

Pada suspensi belakang

BRAWIJAYA

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6310846,156.4374,81}}$$

$$\zeta = 0.402$$

Untuk tekanan 700000 Pa

1. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar

dengan :	TAS BRAL
$R_a = 32211,7 N$	$m_a = 3286,91 \text{ kg}$
$R_b = 62995,3 N$	$m_b = 6428,09 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_1 = 3254984,616 \text{ N/m}$
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	$K_2 = 6509969,232 \text{ N/m}$

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3254984,616.3286,91}}$$

$$\zeta = 0,319$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6509969,232.6428,09}}$$

$$\zeta = 0.327$$

2. Untuk kondisi pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus dengan :

$R_a = 46576,53 N$	$m_a = 4752,71 \text{ kg}$
$R_b = 48630,47 N$	$m_b = 4962,29 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3254984,616 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6509969,232 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :



3. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak dengan :

R _a = 27335,76 N	$m_a = 2789,36 \text{ kg}$
R _b = 64627,13 N	$m_b = 6594, 61 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3254984,616 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6509969,232 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3254984,616.2789,36}}$$

$$\zeta = 0.246$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6509969,232.6594,61}}$$

$$\zeta = 0,323$$

SBRAWIJA 4. Untuk kondembebanan chasis pada jalur belok menanjak

dengan :

R _a = 27132,01 N	$m_a = 2768,57 \text{ kg}$
$R_b = 64145,41 \text{ N}$	$m_b = 6545,45 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3254984,616 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6509969,232 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio : h

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3254984,616.2768,57}}$$

$$\zeta = 0,348$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$
$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6509969,232.6545,5}}$$
$$\zeta = 0.324$$

5. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menurun

dengan :

$R_a = 48404,27 N$	m _a = 4939,21 kg
$R_b = 42873,15 \text{ N}$	$m_b = 4374,81 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3254984,616 N/m
$C_2 = 133677,84 \mathrm{N} \cdot \mathrm{s/m}$	K ₂ = 6509969,232 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

17

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3254984,616.4939,21}}$$

$$\zeta = 0,260$$
Pada suspensi belakang
$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6509969,232.4374,81}}$$

$$\zeta = 0,396$$

Untuk tekanan 800000 Pa

1. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus mendatar

dengan :

 $R_a = 32211,7 \text{ N}$ $m_a = 3286,91 \text{ kg}$

$R_b = 62995,3 N$	$m_b = 6428,09 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3454107,692 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6908215,384 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3454107,692.3286,91}}$$

$$\zeta = 0,309$$
Pada suspensi belakang
$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6908215,384.6428,09}}$$

$$\zeta = 0,317$$

2. Untuk kondisi pembebanan chasis pada saat akan berhenti pada jalur lurus

dengan : $R_a =$ $R_b =$

$R_a = 46576,53 N$	$m_a = 4752,71 \text{ kg}$
$R_b = 48630,47 \text{ N}$	$m_b = 4962,29 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3454107,692 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6908215,384 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio :

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$
$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3454107,692.4752,71}}$$
$$\zeta = 0.258$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6908215,384.4962,29}}$$

$$\zeta = 0,361$$

SBRAWIUAL 3. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur lurus menanjak

dengan :

$R_a = 27335,76 \text{ N}$	$m_a = 2789,36 \text{ kg}$
$R_b = 64627, 13 \text{ N}$	$m_b = 6594, 61 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3454107,692 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6908215,384 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai damping ratio : k

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3454107,692.2789,36}}$$

$$\zeta = 0.336$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$
$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6908215,384.6594,61}}$$
$$\zeta = 0.313$$

4. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menanjak

dengan :

$R_a = 27132,01 N$	$m_a = 2768,57 \text{ kg}$
$R_b = 64145,41 \text{ N}$	$m_b = 6545,45 \text{ kg}$
$C_1 = 65998,92 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₁ = 3454107,692 N/m
$C_2 = 133677,84 \text{ N} \cdot \text{s/m}$	K ₂ = 6908215,384 N/m

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

17

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3454107,692.2768,57}}$$

$$\zeta = 0,337$$
Pada suspensi belakang
$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6908215,384.6545,455}}$$

$$\zeta = 0.314$$

5. Untuk kondisi pembebanan chasis pada jalur belok menurun

dengan :

$R_a = 48404,27 N$	m _a = 4939,21 kg
$R_b = 42873, 15 N$	$m_b = 4374,81 \text{ kg}$

Pada suspensi depan

Dari hasil perhitungan kekakuan dan nilai peredaman yang telah diperoleh maka akan didapatkan nilai *damping ratio* :

S BRAWIUAL

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_1}{2\sqrt{K_1 \cdot m_a}}$$

$$\zeta = \frac{65998,92}{2\sqrt{3454107,692.4939,21}}$$

$$\zeta = 0,253$$

Pada suspensi belakang

$$\zeta = \frac{C}{C_c}$$

$$\zeta = \frac{C_2}{2\sqrt{K_2 \cdot m_b}}$$

$$\zeta = \frac{133677,84}{2\sqrt{6908215,384.4374,81}}$$

$$\zeta = 0,384$$

Tabel 4.2 : Hasil perhitungan Damping Ratio

Tekanan 550000 Pa									
	Mas	ssa (m)	Kekakuan (K)		Peredaman (C)		Damping Ratio (ζ)		
Kondisi	Pada	Suspensi	Pada S	Pada Suspensi		Pada Suspensi		Pada Suspensi	
	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	
Lurus mendatar	3286,91	6428,09	2956300	5912600	65998,92	133677,84	0,335	0,343	
Akan berhenti	4752,71	4962,29	2956300	5912600	65998,92	133677,84	0,278	0,390	
Lurus menanjak	2789,36	6594,61	2956300	5912600	65998,92	133677,84	0,363	0,338	
Belok menanjak	2768,57	6545,45	2956300	5912600	65998,92	133677,84	0,365	0,339	
Belok menurun	4939,21	4374,81	2956300	5912600	65998,92	133677,84	0,273	0,416	
	Massa (m) Pada Suspensi		Kekaku	an (K)	Peredan	man (C)	Damping l	Ratio (ζ)	
-------------------	----------------------------	----------	------------	------------	----------	-----------	---------------	-----------	
Kondisi			Pada Si	uspensi	Pada S	uspensi	Pada Suspensi		
	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	
Lurus mendatar	3286,91	6428,09	3155423,07	6310846,15	65998,92	133677,84	0,324	0,332	
Akan berhenti	4752,71	4962,29	3155423,07	6310846,15	65998,92	133677,84	0,269	0,378	
Lurus menanjak	2789,36	6594,61	3155423,07	6310846,15	65998,92	133677,84	0,352	0,328	
Belok menanjak	2768,57	6545,45	3155423,07	6310846,15	65998,92	133677,84	0,347	0,329	
Belok menurun	4939,21	4374,81	3155423,07	6310846,15	65998,92	133677,84	0,264	0,402	

Tekanan 700000 Pa

	Mas	ssa (m)	Kekaku	ian (K)	Pereda	man (C)	Damping Ratio (ζ)	
Kondisi	Pada Suspensi		Pada S	uspensi	Pada S	Suspensi	Pada Suspensi	
	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang
Lurus mendatar	3286,91	6428,09	3254984,61	6509969,23	65998,92	133677,84	0,319	0,327
Akan berhenti	4752,71	4962,29	3254984,61	6509969,23	65998,92	133677,84	0,265	0,372
Lurus menanjak	2789,36	6594,61	3254984,61	6509969,23	65998,92	133677,84	0,346	0,323
Belok menanjak	2768,57	6545,45	3254984,61	6509969,23	65998,92	133677,84	0,348	0,324
Belok menurun	4939,21	4374,81	3254984,61	6509969,23	65998,92	133677,84	0,260	0,396

Tekanan 800000 Pa

	Mas	ssa (m)	Kekaku	ian (K)	Pereda	man (C)	Damping	Ratio (ζ)
Kondisi	Pada	Suspensi	Pada S	uspensi	Pada S	Suspensi	Pada Suspensi	
	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang	Depan	Belakang
Lurus mendatar	3286,91	6428,09	3454107,69	6908215,38	65998,92	133677,84	0,309	0,317
Akan berhenti	4752,71	4962,29	3454107,69	6908215,38	65998,92	133677,84	0,258	0,361
Lurus menanjak	2789,36	6594,61	3454107,69	6908215,38	65998,92	133677,84	0,336	0,313
Belok menanjak	2768,57	6545,45	3454107,69	6908215,38	65998,92	133677,84	0,337	0,314
Belok menurun	4939,21	4374,81	3454107,69	6908215,38	65998,92	133677,84	0,253	0,384

4.7 Kondisi Profil Jalan

Kondisi jalan raya dimodelkan berdasarkan batas yang direkomendasikan ISO pada tabel 2.1. Panjang gelombang dicari dengan memilih kelas jalan *very poor* (E) dengan alasan kondisi jalan ini akan berpengaruh terhadap kestabilan kendaraan diperoleh nilai *geometric mean* sebesar 1,204.10⁻³ m²/*cycle*/m. Dengan menggunakan tabel tersebut diperoleh nilai *power spectral density* untuk jalan kelas E. Nilai ini kemudian diplotkan ke gambar 2.8 sehingga diperoleh panjang gelombang jalan $\lambda = 9$ m dan dengan asumsi kendaraan berjalan pada kecepatan maksimum yaitu 100 km/jam maka amplitudo jalan untuk eksitasi pada ban kiri 1.10⁻³ m (kondisi *poor*) sedangkan amplitudo jalan untuk eksitasi ban kanan sebesar 8.10⁻³ m (*kondisi very poor*). Frekuensi jalan:

$$f = \frac{V}{3.6 \cdot \lambda} = \frac{100}{3.6 \cdot 9} = 3.086 \text{ Hz}$$

Frekuensi sudut gelombang jalan:

 $\omega = 2 \cdot \pi \cdot f = 2 \cdot \pi \cdot 3.086 = 19.380 \text{ rad/s}$

Sehingga persamaan gelombang jalan:

$$Z(e)_1 = 1.10^{-3} \sin(19.380 \cdot t) \text{ dan } Z(e)_2 = 8.10^{-3} \sin(19.380 \cdot t)$$

4.8 Penurunan Persamaan Gerak dan Respon Getaran Pada Sumbu Rolling

Untuk menganalisa getaran yang terjadi pada sumbu *rolling* pada sebuah sistem dinamis kendaraan, maka dibuatlah model analitis seperti pada gambar 2.13. Pada gerakan *rolling* disini akan ditinjau pada suspensi depan dan suspensi belakang. Dari model analitis dan model diagram benda bebas didapatkan persamaan matematis seperti ditunjukkan persamaan (2.13) sampai (2.16) sebagai:

$$M.\ddot{z}_{1} + c_{1}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{2} + \dot{\theta}L_{1}) + c_{2}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{3} - \dot{\theta}L_{r}) + k_{1}(z_{1} - z_{2} + \thetaL_{1}) + k_{2}(z_{1} - z_{3} - \thetaL_{r}) = 0$$

$$M_{uf}.\ddot{z}_{2} - c_{1}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{2} + \dot{\theta}L_{f}) - k_{1}(z_{1} - z_{2} + \thetaL_{f}) + k_{bl}(z_{2} - z_{e}) = 0$$

$$M_{ur}.\ddot{z}_{3} + c_{2}(\dot{z}_{1} - \dot{z}_{3} - \dot{\theta}L_{r}) + k_{2}(z_{1} - z_{3} - \thetaL_{r}) + k_{b2}(z_{3} - z_{e}) = 0$$

 $Ix.\theta + c_1L_1(z_1 - z_2 + \theta L_1) + c_2L_r(z_1 - z_3 - \theta L_r) + k_1L_1(z_1 - z_2 + \theta L_1) + k_2L_r(z_1 - z_3 + \theta L_r) = 0$ maka persamaan matematis di atas dapat diubah ke dalam bentuk matrik, sehingga :

$$\begin{bmatrix} M & 0 & 0 & 0 \\ 0 & Mul & 0 & 0 \\ 0 & 0 & Mur & 0 \\ 0 & 0 & 0 & Ix \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \ddot{z}_1 \\ \ddot{z}_2 \\ \vdots \\ \ddot{z}_3 \\ \ddot{\theta} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1L_f - C_2L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1L_f \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2L_r \\ C_1L_f - C_2L_r & -C_1L_f & C_2L_r & C_1L_f^2 + C_2L_r^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \dot{z}_1 \\ \dot{z}_2 \\ \dot{z}_3 \\ \ddot{\theta} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1L_f - C_2L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1L_f \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2L_r \\ C_1L_f - C_2L_r & -C_1L_f & C_2L_r & C_1L_f^2 + C_2L_r^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \dot{z}_1 \\ \dot{z}_2 \\ \dot{z}_3 \\ \dot{\theta} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} k_{1} + k_{2} & -k_{1} & -k_{2} & k_{1}L_{f} - k_{2}L_{r} \\ -k_{1} & k_{1} + k_{b1} & 0 & -k_{1}L_{f} \\ -k_{2} & 0 & k_{2} + k_{b2} & k_{2}L_{r} \\ k_{1}L_{f} - k_{2}L_{r} & -k_{1}L_{f} & k_{2}L_{r} & k_{1}L_{f}^{2} + k_{2}L_{r}^{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Z_{1} \\ Z_{2} \\ Z_{3} \\ \theta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ k_{b1} \cdot Z_{e} \\ k_{b2} \cdot Z_{e} \\ 0 \end{bmatrix}$$

BRAWIJAYA

Perhitungan respon dinamis untuk suspensi depan

Untuk tekanan 550000 Pa

1. Persamaan umum getaran

Matriks massa = [M]

$$[M] = \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 680 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 680 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198, 16 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]

	1294300	- 647150	- 647150	0
[v]_	- 647150	1478150	0	- 660093
[⊾]=	- 647150	0	1478150	660093
	0	- 660093	660093	1346589,72

Matriks konstanta peredaman = [C]

$$[C] = \begin{bmatrix} 65998,92 & -32999,46 & -32999,46 & 0 \\ -32999,46 & 32999,46 & 0 & -33659,449 \\ -32999,46 & 0 & 32999,46 & 33659,449 \\ 0 & -33659,449 & 33659,449 & 68665,276 \end{bmatrix}$$

Vektor gaya input = $\{F\}$

$$\{F\} = \begin{cases} 0\\ 831000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-3} \sin(19,380 \cdot t)\\ 831000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-3} \sin(19,380 \cdot t)\\ 0 \end{cases}$$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

RAWIUA

 $\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,1332 & -0,2518 & -0,2518 & 0 \\ -0,2518 & 2,1738 & 0 & -0,7313 \\ -0,2518 & 0 & 2,1738 & 0,7313 \\ 0 & -0,7313 & 0,7313 & 1,1239 \end{bmatrix}$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 0,1332 & -0,2518 & -0,2518 & 0\\ -0,2518 & 2,1738 & 0 & -0,7313\\ -0,2518 & 0 & 2,1738 & 0,7313\\ 0 & -0,7313 & 0,7313 & 1,1239 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_i = 0$$
$$\begin{bmatrix} 0,1332 - \lambda & -0,2518 & -0,2518 & 0\\ -0,2518 & 2,1738 - \lambda & 0 & -0,7313\\ -0,2518 & 0 & 2,1738 - \lambda & 0,7313\\ 0 & -0,7313 & 0,7313 & 1,1239 - \lambda \end{bmatrix} X_i = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

$$\det(\tilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$$

$$\det\left[1.0e + 003*\begin{bmatrix}0,1332 - \lambda & -0,2518 & -0,2518 & 0\\-0,2518 & 2,1738 - \lambda & 0 & -0,7313\\-0,2518 & 0 & 2,1738 - \lambda & 0,7313\\0 & -0,7313 & 0,7313 & 1,1239 - \lambda\end{bmatrix}\right] = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

 $\lambda_1 = 72,9$ $\lambda_2 = 2234,1$ $\lambda_3 = 489$ $\lambda_4 = 2808,6$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

- $\omega_{n1} = 8,538 \text{ rad/s}$
- $\omega_{n2} = 47,266 \text{ rad/s}$
- $\omega_{n3} = 22,113 \text{ rad/s}$

 $\omega_{n4} = 52,996 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

BRAWIJAYA

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0,9859 & -0,1671 & 0 & 0 \\ -0,1182 & 0,6972 & 0,3699 & -0,6026 \\ -0,1102 & 0,6972 & -0,3699 & 0,6026 \\ 0 & 0 & 0,8522 & 0.5232 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{split} & \begin{bmatrix} C \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} M \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \\ & \begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1 L_1 - C_2 L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1 L_1 \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2 L_r \\ C_1 L_1 - C_2 L_r & -C_1 L_1 & C_2 L_r & C_1 L_1^2 + C_2 L_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot M & \alpha_{12} \cdot 0 & \alpha_{13} \cdot 0 & \alpha_{14} \cdot 0 \\ \alpha_{21} \cdot 0 & \alpha_{22} \cdot M_{uf} & \alpha_{23} \cdot 0 & \alpha_{24} \cdot 0 \\ \alpha_{31} \cdot 0 & \alpha_{32} \cdot 0 & \alpha_{33} \cdot M_{ur} & \alpha_{34} \cdot 0 \\ \alpha_{41} \cdot 0 & \alpha_{42} \cdot 0 & \alpha_{43} \cdot 0 & \alpha_{44} \cdot I_x \end{bmatrix} \\ & + \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot k_1 + k_2 & \beta_{12} \cdot -k_1 & \beta_{13} \cdot -k_2 & \beta_{14} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r \\ \beta_{21} \cdot -k_1 & \beta_{22} \cdot k_1 + k_{b1} & \beta_{23} \cdot 0 & \beta_{24} \cdot -k_1 L_1 \\ \beta_{31} \cdot -k_2 & \beta_{32} \cdot 0 & \beta_{33} \cdot k_2 + k_{b2} & \beta_{34} \cdot k_2 L_r \\ \beta_{41} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r & \beta_{42} \cdot -k_1 L_1 & \beta_{43} \cdot k_2 L_r & \beta_{44} \cdot k_1 L_1^2 + k_2 L_r^2 \end{bmatrix} \end{split}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

65998,92	- 32999,46	- 32999,4	6 0	
- 32999,46	32999,46		- 33659	9,449
- 32999,46	0	32999,4	6 33659	,449 [
0 -	33659,449	33659,44	68665	,276
$\beta_{11}.1294300$	β_{12} 647	150 β_{13}	647150	$\beta_{14}.0$
β_{21} 647150	$\beta_{22}.14781$	150 <i>p</i>	$B_{23}.0$	β_{24} 660093
β_{31} 647150	$\beta_{32}.0$	$\beta_{33}.1$	478150	$\beta_{34}.660093$
$\beta_{41}.0$	β_{42} 660	093 β_{43} .	660093 /	$\beta_{44}.1346589,72$

Sehingga didapatkan:

Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{\mathbf{r}} + (\alpha \mathbf{I} + \beta \Lambda)\dot{\mathbf{r}} + \Lambda \mathbf{r} = \mathbf{Q}^{\mathrm{T}}\mathbf{M}^{-0.5}\mathbf{F}$

Dimana A adalah matriks diagonal dari eigenvalue

$F(t) = [Q]^{T}$	$[M]^{-0.5}{F}$	=						
- 0,9859	- 0,1182	- 0,1182	0] [0,0101	0	0	0]
- 0,1671	0,6972	0,6972	0		0	0,0383	0	0
0	0,3699	- 0,3699	0,8522	2	0	0	0,0383	0
0	- 0,6026	0,6026	0,5232	2	0	0	0	0,0289
ſ	0) [·	- 33	$8,9 \cdot \sin($	19,380 · t)]	
831000	$0,1 \cdot 10^{-2}$ s	in(19,380 ·	t) [_] 1	199	9,5 · sin(1	$19,380 \cdot t$		
831000	$0,8 \cdot 10^{-2}$ s	in(19,380 ·	$(t) \begin{bmatrix} - \\ - \end{bmatrix}$	- 82	$25,2 \cdot \sin($	(19,380 · 1	t)	
	0			134	$4,3 \cdot \sin(1)$	19,380 · t)		

Dari persamaan (2.37) didapatkan:

ſ	\ddot{r}_1		3,7179	0	0	0	$\left[\dot{r}_{1} \right]$	72,9	0	0	0	$[r_1]$	
ł	₿r₂		0	49,1502	0	0	r ₂	0	2234,1	0	0	r ₂	
1	₿r₃	+	0	0	10,758	\mathcal{N}	· İ r ₃		0	489	0	. r ₃	
L	r₄_		0	- 0	0	143,2386	ĹŸ₄ 」	0	- 0	0	2808,6	r ₄	
	Γ-	33	$8,9 \cdot \sin(2)$	$19,380 \cdot t)^{-1}$	12 21		JEL	ESC.					
	1	999	$9,5 \cdot \sin(1)$	19,380 · t)					5.5				
=	=	- 82	$25,2 \cdot \sin($	$(19,380 \cdot t)$									
	1	344	4,3 · sin(1	$(9,380 \cdot t)$	RE		$\mathbf{V}_{\mathbf{A}\mathbf{A}}$		J				

$$\begin{split} \ddot{r}_1 + 3,7179 \dot{r}_1 + 72,9 r_1 &= -338,9 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_2 + 49,1502 \dot{r}_2 + 2234,1 r_2 &= 1999,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_3 + 10,758 \dot{r}_3 + 489 r_3 &= -825,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_4 + 143,2386 \dot{r}_4 + 2808,6 r_4 &= 1344,3 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \end{split}$$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

 $r_1 = -4,0832.10^{-4}.e^{(-1,8590.t)}.\sin(0,8873.t).6,1728.10^3 -$

 $0,2522.e^{(-1,8590.t)} \cdot \cos(8,3333.t) + 0,2522.\cos(19,38.t) + 1,0596.\sin(19,38.t)$ $r_2 = -3,5462.10^{-7}.e^{(-24,5751.t)}.\sin(40,3753.t).4,0375.10^5 +$

 $0,4367.e^{(-24,5751.t)}$. cos(40,3753.t) - 0,4367.cos(19,38.t) + 0,8520.sin(19,38.t) r₃ = 3,478.10⁻⁵. $e^{(-5,3790.t)}$. sin(21,4492.t).2,1449.10⁴ -

 $3,0542.e^{(-5,3790.t)}$.cos(21.4492.t) + 3,0542.cos(19,38.t) - 1,6614.sin(19,38.t)

 $\mathbf{r}_4 = e^{(-23,4454,t)} \cdot 0,2922 + e^{(-119,7932,t)} \cdot -0,0184 - 0,2739 \cdot \cos(19,38,t) + 0,2400 \cdot \sin(19,38,t)$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

$$\begin{aligned} \mathsf{z}_1(\mathsf{t}) &= 0.0252. \mathsf{e}^{(1,8590)} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0.0025. \mathsf{e}^{(1,8590)} . \cos(8,3333.\mathsf{t}) - 0.0120. \sin(19,38.\mathsf{t}) - 0.0018. \cos(19,38.\mathsf{t}) + 2,4275.10^{-4} e^{(-45751)} . \sin(40,3753.\mathsf{t}) - 7,4037.10^{-4} e^{(-45751)} . \cos(40,3753.\mathsf{t}) - 1,6354.10^{-20} e^{(-53790)} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 6,7934.10^{-20} e^{(-53790)} . \cos(21,4492.\mathsf{t}) + 1,8105.10^{-19} e^{(23,4454)} - 1,1376.10^{-20} e^{(-119,7932)} \\ \mathsf{z}_2(\mathsf{t}) &= 0.0114. \mathsf{e}^{(-1,8590,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0.0011. \mathsf{e}^{(-1,8590,\mathsf{t})} . \cos(8,3333.\mathsf{t}) - 0,0111. \sin(19,38.\mathsf{t}) + 0.0368. \cos(19,38.\mathsf{t}) - 0.0038.10^{-4} e^{(-42,5751,\mathsf{t})} . \sin(40,3753.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,5751,\mathsf{t})} . \cos(40,3753.\mathsf{t}) + 0,0114.0^{-20} e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) - 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) - 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0,0011.0^{-20} e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) - 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0,0014.0^{-20} e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) - 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0,0014.0^{-20} e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) - 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0,0014.0^{-20} e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0433. e^{(-53,790,\mathsf{t})} . \sin(8,3333.\mathsf{t}) + 0,0014. e^{(-3,590,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(8,0333.\mathsf{t}) + 0,00174. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(24,492.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(24,492.\mathsf{t}) + 0,0038. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(40,3753.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0038. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(40,3753.\mathsf{t}) + 0,0117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,00117. e^{(-24,551,\mathsf{t})} . \sin(21,4492.\mathsf{t}) + 0,0017. e^{(-24,551,\mathsf{$$

	65998,92	- 32999,46	- 32999,46	0]
	- 32999,46	32999,46	0	- 33659,449
[C]=	- 32999,46	0	32999,46	33659,449
	0	- 33659,449	33659,449	68665,276

Vektor gaya input = $\{F\}$

$$\{F\} = \begin{cases} 0\\ 831000 \cdot 0, 1 \cdot 10^{-2} \sin(19, 380 \cdot t)\\ 831000 \cdot 0, 8 \cdot 10^{-2} \sin(19, 380 \cdot t)\\ 0 \end{cases}$$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ \begin{bmatrix} 0,1537 & -0,2905 & -0,2905 & 0 \\ -0,2905 & 2,3202 & 0 & -0,8438 \\ -0,2905 & 0 & 2,3202 & 0,8438 \\ 0 & -0,8438 & 0,8438 & 1,2968 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K}-\lambda_{i}I)X_{i}=0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 0,1537 & -0,2905 & -0,2905 & 0\\ -0,2905 & 2,3202 & 0 & -0,8438\\ -0,2905 & 0 & 2,3202 & 0,8438\\ 0 & -0,8438 & 0,8438 & 1,2968 \end{bmatrix} -\lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_i = 0$$
$$\begin{bmatrix} 1,0e + 003* \begin{bmatrix} 0,1537 - \lambda & -0,2905 & -0,2905 & 0\\ -0,2905 & 2,3202 - \lambda & 0 & -0,8438\\ -0,2905 & 0 & 2,3202 - \lambda & 0,8438\\ 0 & -0,8438 & 0,8438 & 1,2968 - \lambda \end{bmatrix} X_i = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

BRAWIJAYA

 $det(\widetilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$ $det\left[1.0e + 003*\begin{bmatrix}0,1537 - \lambda & -0,2905 & -0,2905 & 0\\-0,2905 & 2,3202 - \lambda & 0 & -0,8438\\-0,2905 & 0 & 2,3202 - \lambda & 0,8438\\0 & -0,8438 & 0,8438 & 1,2968 - \lambda\end{bmatrix}\right] = 0$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

 $\begin{array}{l} \lambda_1 = 78,4\\ \lambda_2 = 510,1\\ \lambda_3 = 2395,5\\ \lambda_4 = 3106,9\\ \end{array}$ Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

 $\omega_{nl} = 8,854 \text{ rad/s}$

 $\omega_{n2} = 22,585 \, \text{rad/s}$

 $\omega_{n3} = 48,944 \text{ rad/s}$

 $\omega_{n4} = 55,739 \, rad/s$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

 $[Q] = \begin{bmatrix} 0.9836 & 0 & 0.1803 & 0 \\ 0.1275 & -0.3892 & -0.6955 & -0.5904 \\ 0.1275 & 0.3892 & -0.6955 & 0.5904 \\ 0 & -0.8349 & 0 & 0.5504 \end{bmatrix}$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{split} & \begin{bmatrix} \mathbf{C} \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} \mathbf{M} \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} \mathbf{K} \end{bmatrix} \\ & \begin{bmatrix} \mathbf{C}_1 + \mathbf{C}_2 & -\mathbf{C}_1 & -\mathbf{C}_2 & \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r \\ - \mathbf{C}_1 & \mathbf{C}_1 & \mathbf{0} & -\mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 \\ - \mathbf{C}_2 & \mathbf{0} & \mathbf{C}_2 & \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r \\ \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r & -\mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 & \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r & \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1^2 + \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot \mathbf{M} & \alpha_{12} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{13} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{14} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{21} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{22} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{23} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{24} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{31} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{32} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{33} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{34} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{41} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{42} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{43} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{44} \cdot \mathbf{I}_x \end{bmatrix} \\ + \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot \mathbf{k}_1 + \mathbf{k}_2 & \beta_{12} \cdot -\mathbf{k}_1 & \beta_{13} \cdot -\mathbf{k}_2 & \beta_{14} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r \\ \beta_{21} \cdot -\mathbf{k}_1 & \beta_{22} \cdot \mathbf{k}_1 + \mathbf{k}_{b1} & \beta_{23} \cdot \mathbf{0} & \beta_{24} \cdot -\mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 \\ \beta_{31} \cdot -\mathbf{k}_2 & \beta_{32} \cdot \mathbf{0} & \beta_{33} \cdot \mathbf{k}_2 + \mathbf{k}_{b2} & \beta_{34} \cdot \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r \\ \beta_{41} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r & \beta_{42} \cdot -\mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 & \beta_{43} \cdot \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r & \beta_{44} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1^2 + \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r^2 \end{bmatrix} \end{split}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

65998,92 - 32999,46 - 32999,46 0 - 33659,449 - 32999,46 32999,46 0 33659,449 - 32999,46 0 32999,46 0 - 33659,449 33659,449 68665,276 β11.1493423,078 β12. - 746711,539 β13. - 746711,539 β14.0 β21. - 746711,539 β22.1577711,539 β23.0 β24. - 761645,769 β31. - 746711,539 β32.0 β₃₃.1577711,539 β₃₄.761645,769 β₄₂ - 761645,769 β44.1553757,37 β41.0 β43.761645,769

Sehingga didapatkan:

 $\begin{array}{lll} \beta_{11}=0,044 & \beta_{14}=\beta_{41}=0 & \beta_{24}=\beta_{42}=0,044 \\ \beta_{12}=\beta_{21}=0,044 & \beta_{22}=0,021 & \beta_{33}=0,021 & \beta_{44}=0,044 \\ \beta_{13}=\beta_{31}=0,044 & \beta_{23}=\beta_{32}=0 & \beta_{34}=\beta_{43}=0,044 \end{array}$

Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{r} + (\alpha I + \beta \Lambda)\dot{r} + \Lambda r = Q^{T}M^{-0.5}F$

Dimana Λ adalah matriks diagonal dari *eigenvalue*

4. Perhitungan gaya modal F(t)

$$\begin{split} F(t) &= [Q]^T [M]^{-0.5} \{F\} = \\ \begin{bmatrix} 0,9836 & 0,1275 & 0,1275 & 0 \\ 0 & -0,3892 & -0,3892 & -0,8349 \\ 0,1803 & -0,6955 & -0,6955 & 0 \\ 0 & -0,5904 & -0,5904 & 0.5504 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 0,0101 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0,0383 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0,0383 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0,0383 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0,0289 \end{bmatrix} \\ \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 831000 \cdot 0,1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 831000 \cdot 0,8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 365,6 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ 868,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ -1994,8 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ 1316,9 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \end{bmatrix}$$

Dari persamaan (2.37) didapatkan:

Γï	7	3,4496	0	0	0	$\left[\begin{bmatrix} \dot{\mathbf{r}}_1 \end{bmatrix} \right]$	78,4	0	0	0	$[r_1]$
Ï		0	10,7121	0	0	r ₂	0	510,1	0	0	r ₂
Ï		0	0	50,3055	0	$\left \dot{\mathbf{r}}_{3} \right ^{+}$	0	0	2395,5	0	r ₃
Ľ		0	- 0	0	136,7036	Ĺr ₄	0	- 0	0	3106,9	r ₄
	365	5,6 · sin(19	9,380 · t)	TAU							
	868	$3,2 \cdot \sin(19)$	9,380 · t)								
	- 19	994, $8 \cdot \sin$	$(19,380 \cdot t)$								
	131	$6,9 \cdot \sin(1)$	19,380 · t)								

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

$$\begin{split} r_{1} &= 0,0069.e^{(-1,7248.t)}.\sin(8,6848.t).387,7125 + \\ &0,2634.e^{(-1,7248.t)}.\cos(8,6848.t) - 0,2634.\cos(19,38.t) - 1,1710.\sin(19,38.t) \\ r_{2} &= -2,2030.10^{-6}.e^{(-5,3560.t)}.\sin(21,9411.t).4,3882.10^{5} + \\ &2,9454.e^{(-5,3560.t)}.\cos(21,9411.t) + 1,9085.\sin(19,38.t) - 2,9454.\cos(19,38.t) \\ r_{3} &= 8,2239.10^{-7}.e^{(-25,1528.t)}.\sin(41,9862.t).1,6794.10^{5} - \\ &0,3866.e^{(-25,1528.t)}.\cos(41,9862.t) + 0,3866.\cos(19,38.t) - 0,8010.\sin(19,38.t) \\ r_{4} &= e^{(-28,7909.t)}.0,2678 + e^{(-107,9127.t)}.(-0,0268) - \\ &0,2410.\cos(19,38.t) + 0,2484.\sin(19,38.t) \end{split}$$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

 $z_1(t) = 0.0266.e^{(-1.7248.t)} \cdot \sin(8.6848.t) + 0.0026.e^{(-1.7248.t)} \cdot \cos(8.6848.t) 0,0132.\sin(19,38.t) - 0.0019.\cos(19,38.t) - 0.0019.\cos(19,38.t)$ $4,5052.10^{-19} e^{(-5,3560.t)} \cdot \sin(21,9411.t) + 1,3726.10^{-18} \cdot e^{(-5,3560.t)} \cdot \cos(21,9411.t) +$ $2,5261.10^{-4}.e^{(-25,1528.t)}.\sin(41,9862.t) + 7,0708.10^{-4}.e^{(-25,1528.t)}.\cos(41,9862.t) -$ $2.2692.10^{-19} e^{(-28,7909.t)} + 2.2738.10^{-20} e^{(-107,9127.t)}$ $z_{2}(t) = 0.0130.e^{(-1.7248.t)} \cdot \sin(8.6848.t) + 0.0013.e^{(-1.7248.t)} \cdot \cos(8.6848.t) 0,0185.\sin(19,38.t) - 0,0378.\cos(19,38.t) - 0$ $0,0144.e^{(-5,3560.t)}$.sin(21,9411.t) - 0,0440.e^{(-5,3560.t)}.cos(21,9411.t) + $0,0037.e^{(-25,1528.t)}$.sin(41,9862.t) + 0,0103. $e^{(-25,1528.t)}$.cos(41,9862.t) - $0,0061.e^{(-28,7909.t)} + 6,0749.10^{-4}.e^{(-107,9127.t)}$ $z_{3}(t) = 0.0130.e^{(-1.7248.t)} \cdot \sin(8.6848.t) + 0.0013.e^{(-1.7248.t)} \cdot \cos(8.6848.t) +$ 0,0497.sin(19,38.t) - 0,0610.cos(19,38.t) - $0,0144.e^{(-5,3560.t)}$.sin(21,9411.t) + 0,0440. $e^{(-5,3560.t)}$.cos(21,9411.t) - $0,0037.e^{(-25,1528.t)}$.sin(41,9862.t) + 0,0103. $e^{(-25,1528.t)}$.cos(41,9862.t) + $0,0061.e^{(-28,7909.t)} - 6,0749.10^{-4}.e^{(-107,9127.t)}$ $\theta(t) = 1.3379.10^{-18} e^{(-1.7248.t)} \sin(8.6848.t) + 1.3222.10^{-19} e^{(-1.7248.t)} \cos(8.6848.t) - 1.000 e^{(-1.7248.t)} \cos(8.6848.t) + 1$

Untuk tekanan 700000 Pa

1. Persamaan umum getaran

Matriks massa = [M]

$$[M] = \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 680 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 680 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198, 16 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]

$$[M] = \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 680 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 680 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198,16 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]
$$[K] = \begin{bmatrix} 1592984,616 & -796492,308 & -796492,308 & 0 \\ -796492,308 & 1627492,308 & 0 & -812422,154 \\ -796492,308 & 0 & 1627492,308 & 812422,154 \\ 0 & -812422,154 & 812422,154 & 1657341,194 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta peredaman = |C|

$$[C] = \begin{cases} 65998,92 & -32999,46 & -32999,46 & 0 \\ -32999,46 & 32999,46 & 0 & -33659,449 \\ -32999,46 & 0 & 32999,46 & 33659,449 \\ 0 & -33659,449 & 33659,449 & 68665,276 \end{bmatrix}$$

Vektor gaya input = {F}
$$\{F\} = \begin{cases} 0 \\ 831000 \cdot 0,1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 831000 \cdot 0,8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{bmatrix}$$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari eigenvector matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,1640 & -0,3099 & -0,3099 & 0 \\ -0,3099 & 2,3934 & 0 & -0,9001 \\ -0,3099 & 0 & 2,3934 & 0,9001 \\ 0 & -0,9001 & 0,9001 & 1,3832 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,1640 & -0,3099 & -0,3099 & 0\\ -0,3099 & 2,3934 & 0 & -0,9001\\ -0,3099 & 0 & 2,3934 & 0,9001\\ 0 & -0,9001 & 0,9001 & 1,3832 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_{i} = 0$$

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,1640 - \lambda & -0,3099 & -0,3099 & 0\\ -0,3099 & 2,3934 - \lambda & 0 & -0,9001\\ -0,3099 & 0 & 2,3934 - \lambda & 0,9001\\ 0 & -0,9001 & 0,9001 & 1,3832 - \lambda \end{bmatrix} X_{i} = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

$$det(\widetilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$$

$$det\left[1.0e + 003*\begin{bmatrix}0,1640 - \lambda & -0,3099 & -0,3099 & 0\\-0,3099 & 2,3934 - \lambda & 0 & -0,9001\\-0,3099 & 0 & 2,3934 - \lambda & 0,9001\\0 & -0,9001 & 0,9001 & 1,3832 - \lambda\end{bmatrix}\right] = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

$$\lambda_1 = 80,9$$

 $\lambda_2 = 2476,4$
 $\lambda_3 = 3257,7$
 $\lambda_4 = 518,9$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

 $\omega_{n1} = 8,994 \text{ rad/s}$ $\omega_{n2} = 49,763 \text{ rad/s}$ $\omega_{n3} = 57,076 \text{ rad/s}$ $\omega_{n4} = 22,779 \text{ rad/s}$

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0.9825 & -0.1862 & 0 & 0 \\ -0.1317 & 0.6947 & -0.5850 & 0.3972 \\ -0.1317 & 0.6947 & 0.5850 & -0.3972 \\ 0 & 0 & 0.5618 & 0.8273 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{bmatrix} \mathbf{C} \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} \mathbf{M} \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} \mathbf{K} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \mathbf{C}_{1} + \mathbf{C}_{2} & -\mathbf{C}_{1} & -\mathbf{C}_{2} & \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ -\mathbf{C}_{1} & \mathbf{C}_{1} & \mathbf{0} & -\mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} \\ -\mathbf{C}_{2} & \mathbf{0} & \mathbf{C}_{2} & \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} & -\mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1} & \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r} & \mathbf{C}_{1}\mathbf{L}_{1}^{2} + \mathbf{C}_{2}\mathbf{L}_{r}^{2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot \mathbf{M} & \alpha_{12} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{13} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{14} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{21} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{22} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{23} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{24} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{31} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{32} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{33} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{34} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{41} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{42} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{43} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{44} \cdot \mathbf{I}_{x} \end{bmatrix}$$

$$+ \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot \mathbf{k}_{1} + \mathbf{k}_{2} & \beta_{12} \cdot -\mathbf{k}_{1} & \beta_{13} \cdot -\mathbf{k}_{2} & \beta_{14} \cdot \mathbf{k}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{k}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ \beta_{21} \cdot -\mathbf{k}_{1} & \beta_{22} \cdot \mathbf{k}_{1} + \mathbf{k}_{b1} & \beta_{23} \cdot \mathbf{0} & \beta_{24} \cdot -\mathbf{k}_{1}\mathbf{L}_{1} \\ \beta_{31} \cdot -\mathbf{k}_{2} & \beta_{32} \cdot \mathbf{0} & \beta_{33} \cdot \mathbf{k}_{2} + \mathbf{k}_{b2} & \beta_{34} \cdot \mathbf{k}_{2}\mathbf{L}_{r} \\ \beta_{41} \cdot \mathbf{k}_{1}\mathbf{L}_{1} - \mathbf{k}_{2}\mathbf{L}_{r} & \beta_{42} \cdot -\mathbf{k}_{1}\mathbf{L}_{1} & \beta_{43} \cdot \mathbf{k}_{2}\mathbf{L}_{r} & \beta_{44} \cdot \mathbf{k}_{1}\mathbf{L}_{1}^{2} + \mathbf{k}_{2}\mathbf{L}_{r}^{2} \end{bmatrix}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

65998	8,92 - 3	2999,46	- 32999,46	0		
- 3299	9,46 3	2999,46	0	- 33659,449		
- 3299	9,46	0	32999,46	33659,449		
0	- 33	3659,449	33659,449	68665,276	1151	
[β ₁₁ .15	92984,61	6 β ₁₂ 7	96492,308	β ₁₃ 796492,	308	$\beta_{14}.0$ -
β ₂₁ 7	796492,30	8 β ₂₂ .16	27492,308	$\beta_{23}.0$	β_{24} .	- 812422,154
β ₃₁ 7	96492,30	8 β	B ₃₂ .0	β ₃₃ .1627492,	308 β ₃₄	.812422,154
	$\beta_{41}.0$	β ₄₂ 8	12422,154	β ₄₃ .812422,1	54 β ₄₄	1657341,194

Sehingga didapatkan:

Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{r} + (\alpha I + \beta \Lambda)\dot{r} + \Lambda r = Q^{T}M^{-0.5}F$

Dimana Λ adalah matriks diagonal dari *eigenvalue*

F	F(t) = [Q]	$[M]^{-0.5}{F}$	=						
ſ	- 0,9825	- 0,1317	- 0,1317	0]	0,0101	0	0	0	IS PP
	- 0,1862	0,6947	0,6947	0	0	0,0383	0	0	ITA?
	0	- 0,5850	0,5850	0,5618	0	0	0,0383	0	-051
	0	0,3972	- 0,3972	0,8273	0	0	0	0,0289	HTA
ſ		0] [-37	$7,6 \cdot \sin(1$	9,380 · t)			
	831000 ·	$0,1 \cdot 10^{-2} si$	n(19,380 ·	t) [1992	$2,6 \cdot \sin(1)$	9,380 · t)			
	831000 ·	$0,8 \cdot 10^{-2} si$	n(19,380 ·	t) $\left[- \right] 130^{2}$	$4,9 \cdot \sin(1)$	9,380 · t)			
		0] [-88	$6,1 \cdot \sin(1$	9,380 · t)			
D	Dari persa	maan (2.37	7) didapatk	an:			41		
ſ	$\ddot{r}_1] [3, \dot{r}_1]$	3169 0	0	0	$\left[\left[\dot{r}_{1} \right] \right]$	[80,9	0	0	$0] [r_1]$
	r ₂	0 49,5	528 0	0	r ₂	0	2476,4	0	0 r ₂
1	\ddot{r}_3	0 0	65,15	540	İr ₃		0	3257,7	$0 r_3$
L	r₄	0 -	0 0	21,274	49」 [ŕ₄]		- 0	0	518,9 [r ₄
	- 377,6	·sin(19,38	$(0 \cdot t)$	181					
_	1992,6	$\cdot \sin(19,38)$	$0 \cdot t$				5.5		
	1304,9	$\cdot \sin(19,38)$	$0 \cdot t$				Pa		
	- 886,1	$\cdot \sin(19,38)$	$(30 \cdot t)$	1423					

$$\begin{split} \ddot{r}_1 + 3,3169\dot{r}_1 + 80,9r_1 &= -377,6\cdot\sin(19,380\cdot t) \\ \ddot{r}_2 + 49,528\dot{r}_2 + 2476,4r_2 &= 1992,6\cdot\sin(19,380\cdot t) \\ \ddot{r}_3 + 65,154\dot{r}_3 + 3257,7r_3 &= 1304,9\cdot\sin(19,380\cdot t) \\ \ddot{r}_4 + 21,2749\dot{r}_4 + 518,9r_4 &= -886,1\cdot\sin(19,380\cdot t) \end{split}$$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

 $r_1 = -1,5450.10^{-5}.e^{(-1,6585.t)}.sin(8,8402.t).1,7680.10^5 -$

 $0,2668.e^{(-1,6585.t)}$. $\cos(8,8402.t) + 1,2232.\sin(19,38.t) + 0,2668.\cos(19,38.t)$

 $r_2 = -1,3587.10^{-5}.e^{(-24,7640.t)}.\sin(43,1642.t).1,0791.10^4 +$

 $0,3585.e^{(-24,7640.t)}$. $\cos(43,1642.t) + 0,7847.\sin(19,38.t) - 0,3585.\cos(19,38.t)$

 $r_3 = -8,8332.10^{-7}.e^{(-32,5770.t)}.sin(46,8662.t).4,6866.10^4 +$

 $0,1664.e^{(-32,5770.t)}$. $\cos(46,8662.t) + 0,3798.\sin(19,38.t) - 0,1664.\cos(19,38.t)$ $r_4 = -9,2178.10^{-7}.e^{(-10,6374.t)}.\sin(20,1431.t).4,0286.10^5 -$

 $1,9175.e^{(-10,6374.t)}$.cos(20,1431.t) - 0,6665.sin(19,38.t) + 1,9175.cos(19,38.t)

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan

persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

$$\begin{split} z_1(t) &= 0,0272.e^{(-1,6585:t)}.\sin(8,8402.t) + 0,0027.e^{(-1,6585:t)}.\cos(8,8402.t) - \\ & 0,0137.\sin(19,38.t) - 0,0020.\cos(19,38.t) + \\ & 2,7699.10^{-4}.e^{(-24,7640:t)}.\sin(43,1642.t) - 6,7729.10^{-4}.e^{(-24,7640:t)}.\cos(43,1642.t) + \\ & 6,8782.10^{-21}.e^{(-32,5770:t)}.\sin(46,8662.t) - 2,7650.10^{-20}.e^{(-32,5770:t)}.\cos(46,8662.t) - \\ & 2,6304.10^{-19}.e^{(-10,6374:t)}.\sin(20,1431.t) - 1,3582.10^{-18}.e^{(-10,6374:t)}.\cos(20,1431.t) \\ z_2(t) &= 0,0138.e^{(-1,6585:t)}.\sin(8,8402.t) + 0,0013.e^{(-1,6585:t)}.\cos(8,8402.t) - \\ & 0,0039.\sin(19,38.t) - 0,0039.\cos(19,38.t) + \\ & 0,0096.e^{(-24,7640:t)}.\sin(43,1642.t) + 9,2868.10^{-4}.e^{(-24,7640:t)}.\cos(43,1642.t) + \\ & 0,0037.e^{(-32,5770:t)}.\sin(46,8662.t) - 0,0057.e^{(-32,5770:t)}.\cos(46,8662.t) - \\ & 2,6304.10^{-19}.e^{(-10,6374:t)}.\sin(20,1431.t) - 0,0057.e^{(-10,6374:t)}.\cos(20,1431.t) \\ z_3(t) &= 0,0138.e^{(-1,6585:t)}.\sin(8,8402.t) + 0,0013.e^{(-1,6585:t)}.\cos(8,8402.t) + \\ & 0,0039.e^{(-24,7640:t)}.\sin(43,1642.t) + 9,2868.10^{-4}.e^{(-24,7640:t)}.\cos(43,1642.t) + \\ & 0,0334.\sin(19,38.t) - 0,0438.\cos(19,38.t) - \\ & 0,0039.e^{(-24,7640:t)}.\sin(43,1642.t) + 9,2868.10^{-4}.e^{(-24,7640:t)}.\cos(43,1642.t) - \\ & 6,8782.10^{-21}.e^{(-32,5770:t)}.\sin(46,8662.t) + 2,7650.10^{-20}.e^{(-32,5770:t)}.\cos(46,8662.t) + \\ & 2,6304.10^{-19}.e^{(-10,6374:t)}.\sin(20,1431.t) + 0,0057.e^{(-10,6374:t)}.\cos(20,1431.t) \\ \theta(t) &= -6,7186.10^{-4}.e^{(-32,5770:t)}.\sin(46,8662.t) + 2,7650.10^{-20}.e^{(-32,5770:t)}.\cos(46,8662.t) + \\ & 2,6304.10^{-19}.e^{(-10,6374:t)}.\sin(20,1431.t) + 0,0057.e^{(-10,6374:t)}.\cos(20,1431.t) \\ \theta(t) &= -6,7186.10^{-4}.e^{(-32,5770:t)}.\sin(46,8662.t) + 0,0027.e^{(-32,5770:t)}.\cos(46,8662.t) + \\ & 0,0098.\sin(19,38.t) + 0,0431.\cos(19,38.t) - 0,0089.e^{(-10,6374:t)}.\sin(20,1431.t) - \\ & 0,00458.e^{(-10,6374:t)}.\cos(20,1431.t) \end{split}$$

Untuk tekanan 800000 Pa

1. Persamaan umum getaran

Matriks massa = [M]

$$[M] = \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 680 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 680 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198, 16 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]

411	1792107,692	-896053,846	- 896053,846	0]
[v]_	-896053,846	1727053,846	0	-913974,923
[K]=	-896053,846	0	1727053,846	913974,923
	0	-913974,923	913974,923	1846508,843

Matriks konstanta peredaman = [C]

$$[C] = \begin{bmatrix} 65998,92 & -32999,46 & -32999,46 & 0 \\ -32999,46 & 32999,46 & 0 & -33659,449 \\ -32999,46 & 0 & 32999,46 & 33659,449 \\ 0 & -33659,449 & 33659,449 & 68665,276 \end{bmatrix}$$

Vektor gaya input = $\{F\}$

 $\{F\} = \begin{cases} 0\\ 831000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t) \\ 831000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t) \\ 0 \end{cases}$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,1845 & -0,3486 & -0,3486 & 0 \\ -0,3486 & 2,5398 & 0 & -1,0126 \\ -0,3486 & 0 & 2,5398 & 1,0126 \\ 0 & -1,0126 & 1,0126 & 1,5561 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,1845 & -0,3486 & -0,3486 & 0 \\ -0,3486 & 2,5398 & 0 & -1,0126 \\ -0,3486 & 0 & 2,5398 & 1,0126 \\ 0 & -1,0126 & 1,0126 & 1,5561 \end{bmatrix} -\lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_{i} = 0$$
$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,1845 - \lambda & -0,3486 & -0,3486 & 0 \\ -0,3486 & 2,5398 - \lambda & 0 & -1,0126 \\ -0,3486 & 0 & 2,5398 - \lambda & 1,0126 \\ 0 & -1,0126 & 1,0126 & 1,5561 - \lambda \end{bmatrix} X_{i} = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

$$det (\tilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$$

$$det \begin{bmatrix} 0.1845 - \lambda & -0.3486 & -0.3486 & 0 \\ -0.3486 & 2.5398 - \lambda & 0 & -1.0126 \\ -0.3486 & 0 & 2.5398 - \lambda & 1.0126 \\ 0 & -1.0126 & 1.0126 & 1.5561 - \lambda \end{bmatrix} = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

2611

$$\lambda_1 = 85,4$$

 $\lambda_2 = 638,8$
 $\lambda_3 = 3562,1$
 $\lambda_4 = 533,9$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

$$\omega_{n1} = 9,24 \text{ rad/s}$$

 $\omega_{n2} = 25,27 \text{ rad/s}$
 $\omega_{n3} = 59,68 \text{ rad/s}$
 $\omega_{n4} = 23,106 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

BRAI

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0,9804 & -0,1969 & 0 & 0 \\ -0,1393 & 0,6933 & 0,5755 & 0,4108 \\ -0,1393 & 0,6933 & -0,5755 & -0,4108 \\ 0 & 0 & -0,5810 & 0.5504 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{split} & \begin{bmatrix} \mathbf{C} \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} \mathbf{M} \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} \mathbf{K} \end{bmatrix} \\ & \begin{bmatrix} \mathbf{C}_1 + \mathbf{C}_2 & -\mathbf{C}_1 & -\mathbf{C}_2 & \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r \\ - \mathbf{C}_1 & \mathbf{C}_1 & \mathbf{0} & -\mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 \\ - \mathbf{C}_2 & \mathbf{0} & \mathbf{C}_2 & \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r \\ \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r & -\mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1 & \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r & \mathbf{C}_1 \mathbf{L}_1^{-2} + \mathbf{C}_2 \mathbf{L}_r^{-2} \end{bmatrix} \\ = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot \mathbf{M} & \alpha_{12} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{13} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{14} \cdot \mathbf{0} \end{bmatrix} \\ \alpha_{21} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{22} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{23} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{24} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{31} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{32} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{33} \cdot \mathbf{M}_{uf} & \alpha_{34} \cdot \mathbf{0} \\ \alpha_{41} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{42} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{43} \cdot \mathbf{0} & \alpha_{44} \cdot \mathbf{I}_x \end{bmatrix} \\ + \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot \mathbf{k}_1 + \mathbf{k}_2 & \beta_{12} \cdot -\mathbf{k}_1 & \beta_{13} \cdot -\mathbf{k}_2 & \beta_{14} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r \\ \beta_{21} \cdot -\mathbf{k}_1 & \beta_{22} \cdot \mathbf{k}_1 + \mathbf{k}_{b1} & \beta_{23} \cdot \mathbf{0} & \beta_{24} \cdot -\mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 \\ \beta_{31} \cdot -\mathbf{k}_2 & \beta_{32} \cdot \mathbf{0} & \beta_{33} \cdot \mathbf{k}_2 + \mathbf{k}_{b2} & \beta_{34} \cdot \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r \\ \beta_{41} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 - \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r & \beta_{42} \cdot -\mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1 & \beta_{43} \cdot \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r & \beta_{44} \cdot \mathbf{k}_1 \mathbf{L}_1^{-2} + \mathbf{k}_2 \mathbf{L}_r^{-2} \end{bmatrix} \end{split}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

$$\begin{bmatrix} 65998,92 & -32999,46 & -32999,46 & 0 \\ -32999,46 & 32999,46 & 0 & -33659,449 \\ -32999,46 & 0 & 32999,46 & 33659,449 \\ 0 & -33659,449 & 33659,449 & 68665,276 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \beta_{11}.1792107,692 & \beta_{12}.-896053,846 & \beta_{13}.-896053,846 & \beta_{14}.0 \\ \beta_{21}.-896053,846 & \beta_{22}.1727053,846 & \beta_{23}.0 & \beta_{24}.-913974,923 \\ \beta_{31}.-896053,846 & \beta_{32}.0 & \beta_{33}.1727053,846 & \beta_{34}.913974,923 \\ \beta_{41}.0 & \beta_{42}.-913974,923 & \beta_{43}.913974,923 & \beta_{44}.1846508,843 \end{bmatrix}$$

Sehingga didapatkan:

 $\begin{array}{l} \beta_{11} = 0,037 \qquad \beta_{14} = \beta_{41} = 0 \quad \beta_{24} = \beta_{42} = 0,037 \\ \beta_{12} = \beta_{21} = 0,037 \quad \beta_{22} = 0,019 \quad \beta_{33} = 0,019 \quad \beta_{44} = 0,037 \\ \beta_{13} = \beta_{31} = 0,037 \quad \beta_{23} = \beta_{32} = 0 \quad \beta_{34} = \beta_{43} = 0,037 \end{array}$

Selanjutnya persamaan *decoupled* modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{r} + (\alpha I + \beta \Lambda)\dot{r} + \Lambda r = Q^{T}M^{-0.5}F$

Dimana A adalah matriks diagonal dari eigenvalue

4. Perhitungan gaya modal F(t)

$$F(t) = [Q]^{T} [M]^{-0.5} \{F\} = \begin{bmatrix} -0.9804 & -0.1393 & -0.1393 & 0 \\ -0.1969 & 0.6933 & 0.6933 & 0 \\ 0 & 0.5755 & -0.5755 & -0.5810 \\ 0 & 0.4108 & -0.4108 & 0.8139 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0.0101 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0.0383 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0.0383 & 0 \\ 0 & 0 & 0.0383 & 0 \\ 0 & 0 & 0.0289 \end{bmatrix}$$
$$\cdot \begin{cases} 0 \\ 831000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t) \\ 831000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t) \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -399.4 \sin(19.380 \cdot t) \\ 1988.3 \cdot \sin(19.380 \cdot t) \\ -1283.8 \cdot \sin(19.380 \cdot t) \\ -916.5 \cdot \sin(19.380 \cdot t) \end{bmatrix}$$

Dari persamaan (2.37) didapatkan:

$\begin{bmatrix} \ddot{r}_1 \end{bmatrix}$		3,1598	0	0	0 -	$\left \left[\dot{\mathbf{r}}_{1} \right] \right $		85,4	0	0	0]	$[\mathbf{r}_1]$
ir ₂		0	50,1372	0	0	\dot{r}_2		0	2638,8	0	0	r ₂
r ₃	I ⁺	0	0	67,6799	0	$\dot{\mathbf{r}}_3$	+	0	0	3562,1	0	· r ₃
Ľr ₄		0	- 0	0	19,7543	Ĺ		0	- 0	0	533,9	$[r_4]$
ſ	. 39	9,4.sin(1	9,380 · t)									
	.98	8,3 · sin(1	19,380 · t)	1								
1.	12	83,8 · sin	(19,380 · t)	-411								
	- 9	16,5 · sin((19,380 · t)									

91

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

$$\begin{split} r_{1} &= -0,0075.e^{(-1,7248.t)}.\sin(-8,6848.t).387,7125 - \\ &0,2878.e^{(-1,7248.t)}.\cos(8,6848.t) + 0,2878.\cos(19,38.t) + 1,2792.\sin(19,38.t) \\ r_{2} &= -5,0452.10^{-6}.e^{(-5,3560.t)}.\sin(21,9411.t).4,3882.10^{5} + \\ &6,7455.e^{(-5,3560.t)}.\cos(21,9411.t) - 6,7455.\cos(19,38.t) + 4,3708.\sin(19,38.t) \\ r_{3} &= 5,2927.10^{-7}.e^{(-25,1528.t)}.\sin(41,9862.t).1,6794.10^{5} - \\ &0,2488.e^{(-25,1528.t)}.\cos(41,9862.t) - 0,5155.\sin(19,38.t) + 0,2488.\cos(19,38.t) \\ r_{4} &= e^{(-28,7909.t)}. - 0,1864 + e^{(-107,9127.t)}.0,0187 + 0,1677\cos(20,1431.t) - \\ &0,1729.\sin(19,38.t) \end{split}$$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

$$z_{1}(t) = 0,0290.e^{(-1,7248.t)} .sin(8,6848.t) + 0,0029.e^{(-1,7248.t)} .cos(8,6848.t) + 0,0106.cos(19,38.t) - 0,0215.sin(19,38.t) + 0,0044.e^{(-5,3560.t)} .sin(21,9411.t) - 0,0135.e^{(-5,3560.t)} .cos(21,9411.t) + 9,6147.10^{-20}.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) - 2,6912.10^{-19}.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) + 1,8761.10^{-20}.e^{(-107,9127.t)}$$

$$z_{2}(t) = 0,0155.e^{(-1,7248.t)} .sin(8,6848.t) + 0,0015.e^{(-1,7248.t)} .cos(8,6848.t) - 0,1727.cos(19,38.t) + 0,0953.sin(19,38.t) - 0,0589.e^{(-5,3560.t)} .sin(21,9411.t) + 0,1793.e^{(-5,3560.t)} .cos(21,9411.t) + 0,0020.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) - 0,0055.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) - 0,0029.e^{(-28,7909.t)} + 2,9423.10^{-4}.e^{(-107,9127.t)}$$

$$z_{3}(t) = 0,0155.e^{(-1,7248.t)} .sin(8,6848.t) + 0,0015.e^{(-1,7248.t)} .cos(8,6848.t) - 0,1890.cos(19,38.t) + 0,1235.sin(19,38.t) - 0,0589.e^{(-5,3560.t)} .sin(21,9411.t) + 0,1793.e^{(-5,3560.t)} .cos(21,9411.t) + 0,1793.e^{(-5,3560.t)} .cos(21,9411.t) - 0,0029.e^{(-28,7909.t)} + 2,9423.10^{-4}.e^{(-107,9127.t)}$$

$$z_{3}(t) = 0,0155.e^{(-1,7248.t)} .sin(8,6848.t) + 0,0015.e^{(-1,7248.t)} .cos(8,6848.t) - 0,1890.cos(19,38.t) + 0,1235.sin(19,38.t) - 0,0589.e^{(-5,3560.t)} .sin(21,9411.t) + 0,1793.e^{(-5,3560.t)} .cos(21,9411.t) - 0,0020.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) + 0,0055.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) + 0,0020.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) + 0,0055.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) + 0,0029.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) + 0,0045.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) + 0,0029.e^{(-25,1528.t)} .sin(41,9862.t) + 0,0042.e^{(-25,1528.t)} .cos(41,9862.t) + 0,0046.sin(19,38.t) - 2,3317.10^{-4}.cos(19,38.t) - 0,0044.e^{(-28,7909.t)} + 4,3910.10^{-4}e^{(-107,9127.t)}$$

Perhitungan respon dinamis untuk suspensi belakang Untuk tekanan 550000 Pa

1. Persamaan umum getaran

Matriks massa = |M|

	9715	0	0	0
[M]_	0	700	0	0
	0	0	700	0
	0	0	0	1198,16

Matriks konstanta kekakuan = [K]

		-			
	2588600	-1294300	-1294300	0 7	
[v]_	-1294300	2956300	0	-1588753,25	
[[]]=	-1294300	0	2956300	1588753,25	
	0	-1588753,25	1588753,25	3900389,229	
Motril	ra Izonatanta	norodomon — [

Matriks konstanta peredaman = [C]

133677,84	- 66838,92	- 66838,92	₿ <i> ₅</i> 0 ₅ (]
- 66838,92	66838,92		-82044,7743
- 66838,92	6) 7	66838,92	82044,7743
0	- 82044,7743	82044,7743	201419,921
	133677,84 - 66838,92 - 66838,92 0	133677,84 - 66838,92 - 66838,92 66838,92 - 66838,92 0 0 - 82044,7743	133677,84 -66838,92 -66838,92 -66838,92 66838,92 0 -66838,92 0 66838,92 0 -82044,7743 82044,7743

Vektor gaya input = $\{F\}$

$$\{F\} = \begin{cases} 0\\ 1662000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 1662000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{cases}$$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari eigenvector matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

 $\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,2665 & -0,4963 & -0,4963 & 0 \\ -0,4963 & 4,2233 & 0 & -1,7348 \\ -0,4963 & 0 & 4,2233 & 1,7348 \\ 0 & -1,7348 & 1,7348 & 3,2553 \end{bmatrix}$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,2665 & -0,4963 & -0,4963 & 0 \\ -0,4963 & 4,2233 & 0 & -1,7348 \\ -0,4963 & 0 & 4,2233 & 1,7348 \\ 0 & -1,7348 & 1,7348 & 3,2553 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \end{bmatrix} X_i = 0$$

$$\begin{bmatrix} 0,2665 - \lambda & -0,4963 & -0,4963 & 0 \\ -0,4963 & 4,2233 - \lambda & 0 & -1,7348 \\ -0,4963 & 0 & 4,2233 - \lambda & 1,7348 \\ 0 & -1,7348 & 1,7348 & 3,2553 - \lambda \end{bmatrix} X_i = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

$$\det \left[1.0e + 003 * \begin{bmatrix} 0,2665 - \lambda & -0,4963 & -0,4963 & 0 \\ -0,4963 & 4,2233 - \lambda & 0 & -1,7348 \\ -0,4963 & 0 & 4,2233 - \lambda & 1,7348 \\ 0 & -1,7348 & 1,7348 & 3,2553 - \lambda \end{bmatrix} = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

 $\lambda_1 = 145,6$ $\lambda_2 = 4344,1$ $\lambda_3 = 6240$ $\lambda_4 = 1238,6$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

 $\omega_{n1} = 12,066 \text{ rad/s}$ $\omega_{n2} = 65,909 \text{ rad/s}$

 $\omega_{n3} = 78,994 \text{ rad/s}$

 $\omega_{n4} = 35,194 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0.9855 & -0.1696 & 0 & 0 \\ -0.1200 & 0.6969 & 0.5462 & 0.4490 \\ -0.1200 & 0.6969 & -0.5462 & -0.4490 \\ 0 & 0 & -0.6350 & 0.7725 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

 $\begin{bmatrix} C \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} M \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} K \end{bmatrix}$ $\begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1 L_1 - C_2 L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1 L_1 \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2 L_r \\ C_1 L_1 - C_2 L_r & -C_1 L_1 & C_2 L_r & C_1 L_1^2 + C_2 L_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot M & \alpha_{12} \cdot 0 & \alpha_{13} \cdot 0 & \alpha_{14} \cdot 0 \\ \alpha_{21} \cdot 0 & \alpha_{22} \cdot M_{uf} & \alpha_{23} \cdot 0 & \alpha_{24} \cdot 0 \\ \alpha_{31} \cdot 0 & \alpha_{32} \cdot 0 & \alpha_{33} \cdot M_{uf} & \alpha_{34} \cdot 0 \\ \alpha_{41} \cdot 0 & \alpha_{42} \cdot 0 & \alpha_{43} \cdot 0 & \alpha_{44} \cdot I_x \end{bmatrix}$ $+ \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot k_1 + k_2 & \beta_{12} \cdot -k_1 & \beta_{13} \cdot -k_2 & \beta_{14} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r \\ \beta_{21} \cdot -k_1 & \beta_{22} \cdot k_1 + k_{b1} & \beta_{23} \cdot 0 & \beta_{24} \cdot -k_1 L_1 \\ \beta_{31} \cdot -k_2 & \beta_{32} \cdot 0 & \beta_{33} \cdot k_2 + k_{b2} & \beta_{34} \cdot k_2 L_r \\ \beta_{41} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r & \beta_{42} \cdot -k_1 L_1 & \beta_{43} \cdot k_2 L_r & \beta_{44} \cdot k_1 L_1^2 + k_2 L_r^2 \end{bmatrix}$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

[13367	7,84	- 66838,92	- 66838,92	0	がすうな
- 6683	8,92	66838,92		- 82044,77	/43
- 6683	8,92	0	66838,92	82044,77	43
0	-	82044,7743	82044,7743	201419,9	21
[β ₁₁ .25	88600	β_{12} 129	4300 β ₁₃ .	- 1294300	$\beta_{14}.0$
β ₂₁ 1	294300	$\beta_{22}.2956$	5300	$\beta_{23}.0$	β ₂₄ 1588753,25
β ₃₁ 1	294300	β ₃₂ .0) β_{33}	.2956300	β ₃₄ .1588753,25
β₄	1.0	β ₄₂ 1588	753,25 β ₄₃ .1	588753,25	$\beta_{44}.3900389,229$

Sehingga didapatkan:

Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{\mathbf{r}} + (\alpha \mathbf{I} + \beta \Lambda)\dot{\mathbf{r}} + \Lambda \mathbf{r} = \mathbf{Q}^{\mathrm{T}}\mathbf{M}^{-0.5}\mathbf{F}$

Dimana A adalah matriks diagonal dari eigenvalue

4. Perhitungan gaya modal F(t)

 $F(t) = [Q]^T [M]^{-0.5} {F} =$ -0,9855 - 0,1200 - 0,12000,0101 0 0 0 0 0.6969 -0,16960.6969 0 0 0.0378 0 0 0 0,5462 -0,5462-0,63500 0 0,0378 0 0,7725 0 0,4490 -0,44900 0 0,0289 0 0 $-678, 2.\sin(19, 380 \cdot t)$ $1662000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t)$ $3939.8 \cdot \sin(19.380 \cdot t)$ $1662000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t)$ $-2402 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $-1974.4 \cdot \sin(19.380 \cdot t)$ 0 Dari persamaan (2.37) didapatkan: 0 0 145,6 7,5712 0 r₁ r₁ \mathbf{r}_1 \ddot{r}_2 ŕ₂ r_2 99,9143 0 0 0 4344,1 0 0 + ŕ3 ï, 0 143,52 0 0 6240 0 0 r_3 0 r₄ ï₄ 0 0 64,4072 - 0 0 - 0 0 1238.6 r_4 $-678,2.\sin(19,380\cdot t)$ $3939.8 \cdot \sin(19.380 \cdot t)$ $-2402 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $-1974, 4 \cdot \sin(19, 380 \cdot t)$ $\ddot{r}_1 + 7,5712\dot{r}_1 + 145,6r_1 = -678,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_2 + 99,9143\dot{r}_2 + 4344,1r_2 = 3939,8 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_3 + 143,52\dot{r}_3 + 6240r_3 = -2402 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_{4} + 64,4072\dot{r}_{4} + 1238,6r_{4} = -1974,4 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

$$\begin{split} \mathbf{r}_{1} &= -0,0011.e^{(-3,7856.t)}.\sin(11,4573.t).3,5804.10^{3} - \\ &1,3371.e^{(-3,7856.t)}.\cos(11,4573.t) + 1,3371.\cos(19,38.t) + 2,0958.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{2} &= 3,2506.10^{-7}.e^{(-49,9571.t)}.\sin(42,9928.t).2,8662.10^{5} + \\ &0,3912.e^{(-49,9571.t)}.\cos(42,9928.t) - 0,3912.\cos(19,38.t) + 0,8019.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{3} &= -3,5948.10^{-4}.e^{(-71,7600.t)}.\sin(33,0228.t).412,7844 - \\ &0,1586.e^{(-71,7600.t)}.\cos(33,0228.t) + 0,1586.\cos(19,38.t) - 0,3344.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{4} &= -3,9943.10^{-5}.e^{(-32,2036.t)}.\sin(14,1961.t).3,5490.10^{4} - \\ &1,0702.e^{(-32,2036.t)}.\cos(14,1961.t) - 0,7399.\sin(19,38.t) + 1,0702.\cos(19,38.t) \\ \end{split}$$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

$$\begin{split} \mathbf{z}_{1}(\mathbf{t}) &= 0,0399.e^{(-3,7856.1)}.\sin(11,4573.\mathbf{t}) + 0,0134.e^{(-3,7856.1)}.\cos(11,4573.\mathbf{t}) - 0,0127.\cos(19,38.\mathbf{t}) - 0,0223.\sin(19,38.\mathbf{t}) - 1,6035.10^{-4}.e^{(-49,9571.1)}.\sin(42,9928.\mathbf{t}) - 6,7338.10^{-4}.e^{(-49,9571.1)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) - 1,0221.10^{-19}.e^{(-71,7600.1)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) - 1,0923.10^{-19}.e^{(-71,7600.1)}.\cos(33,0228.\mathbf{t}) \\ &= 2,1636.10^{-19}.e^{(-32,20361)}.\sin(14,1961.\mathbf{t}) + 1,6334.10^{-19}.e^{(-32,20361)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ &= 2,(\mathbf{t}) = 0,0181.e^{(-3,7856.1)}.\sin(11,4573.\mathbf{t}) + 0,0061.e^{(-3,7856.1)}.\cos(11,4573.\mathbf{t}) + 0,0051.\cos(19,38.\mathbf{t}) - 0,0078.\sin(19,38.\mathbf{t}) + 0,00051.\cos(19,38.\mathbf{t}) - 0,0078.\sin(19,38.\mathbf{t}) + 0,00031.e^{(-71,7600.1)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) - 0,0033.e^{(-71,7600.1)}.\cos(33,0228.\mathbf{t}) - 0,0031.e^{(-71,7600.1)}.\sin(14,1961.\mathbf{t}) - 0,0182.e^{(-32,2036.1)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ &= 0,0181.e^{(-3,7856.1)}.\sin(11,4573.\mathbf{t}) + 0,0061.e^{(-3,7856.4)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ &= 0,0241.e^{(-3,7856.1)}.\sin(11,4573.\mathbf{t}) + 0,0061.e^{(-3,7856.4)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ &= 0,0025.e^{(49,9571.1)}.\sin(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) - 0,0378.\cos(19,38.\mathbf{t}) + 0,00311.\sin(19,38.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.1)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\cos(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\cos(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0031.e^{(-71,7600.4)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,0103.e^{(-49,9571.4)}.\cos(42,9928.\mathbf{t}) + 0,00241.e^{(-32,20364)}.\sin(14,1961.\mathbf{t}) + 0,0182.e^{(-32,20364)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ \theta(\mathbf{t}) = 0,0027.e^{(-71,7600.4)}.\sin(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0029.e^{(-71,7600.4)}.\cos(33,0228.\mathbf{t}) + 0,0210.\cos(19,38.\mathbf{t}) - 0,0104.\sin(19,38.\mathbf{t}) - 0,0316.e^{(-32,2036.4)}.\sin(14,1961.\mathbf{t}) - 0,0239.e^{(-32,2036.4)}.\cos(14,1961.\mathbf{t}) \\ \theta(\mathbf{t}) = 0,0316.e^{(-32,2036.4)}.\sin(14,1961.\mathbf{t}) - 0,0239.e^{(-32,2036.4)}.\cos$$

Untuk tekanan 650000 Pa

1. Persamaan umum getaran Matriks massa = [M]

$$[M] = \begin{bmatrix} 9/15 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 700 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 700 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198, 10 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]

2986846,156	-1493423,078	-1493423,078	0
-1493423,078	3155423,078	0	-1833176,828
-1493423,078	0	1577711,539	1833176,828
0	-1833176,828	1833176,828	4500449,113
	2986846,156 - 1493423,078 - 1493423,078 0	2986846,156 -1493423,078 -1493423,078 3155423,078 -1493423,078 0 0 -1833176,828	2986846,156-1493423,078-1493423,078-1493423,0783155423,0780-1493423,07801577711,5390-1833176,8281833176,828

Matriks konstanta peredaman = [C]

$$[C] = \begin{bmatrix} 133677,84 & -66838,92 & -66838,92 & 0 \\ -66838,92 & 66838,92 & 0 & -82044,7743 \\ -66838,92 & 0 & 66838,92 & 82044,7743 \\ 0 & -82044,7743 & 82044,7743 & 201419,921 \end{bmatrix}$$

Vektor gaya input = $\{F\}$

 $\{F\} = \begin{cases} 0\\ 1662000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 1662000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{cases}$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{\mathbf{K}} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \mathbf{M} \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} \mathbf{K} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \mathbf{M} \end{bmatrix}^{-1/2} \\ \begin{bmatrix} 0,3074 & -0,5727 & -0,5727 & 0 \\ -0,5727 & 4,5077 & 0 & -2,0017 \\ -0,5727 & 0 & 4,5077 & 2,0017 \\ 0 & -2,0017 & 2,0017 & 3,7561 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,3074 & -0,5727 & -0,5727 & 0\\ -0,5727 & 4,5077 & 0 & -2,0017\\ -0,5727 & 0 & 4,5077 & 2,0017\\ 0 & -2,0017 & 2,0017 & 3,7561 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_{i} = 0$$
$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,3074 - \lambda & -0,5727 & -0,5727 & 0\\ -0,5727 & 4,5077 - \lambda & 0 & -2,0017\\ -0,5727 & 0 & 4,5077 - \lambda & 2,0017\\ 0 & -2,0017 & 2,0017 & 3,7561 - \lambda \end{bmatrix} X_{i} = 0$$

$$det(K - \lambda_i I) = 0$$

$$det \begin{bmatrix} 0.3074 - \lambda & -0.5727 & -0.5727 & 0 \\ -0.5727 & 4.5077 - \lambda & 0 & -2.0017 \\ -0.5727 & 0 & 4.5077 - \lambda & 2.0017 \\ 0 & -2.0017 & 2.0017 & 3.7561 - \lambda \end{bmatrix} = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

$$\lambda_1 = 156,7$$

 $\lambda_2 = 1276,3$
 $\lambda_3 = 4658,5$
 $\lambda_4 = 6987,6$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

 $\omega_{n1} = 12,518 \text{ rad/s}$ $\omega_{n2} = 35,725 \text{ rad/s}$ $\omega_{n3} = 68,253 \text{ rad/s}$ $\omega_{n4} = 83,592 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

TAS BRA

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0,9831 & 0 & -0,1830 & 0 \\ -0,1294 & -0,4659 & 0,6952 & -0,5319 \\ -0,1294 & 0,4659 & 0,6952 & 0,5319 \\ 0 & -0,7522 & 0 & 0.6589 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{split} & \begin{bmatrix} C \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} M \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \\ & C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1 L_1 - C_2 L_r \\ - C_1 & C_1 & 0 & -C_1 L_1 \\ - C_2 & 0 & C_2 & C_2 L_r \\ C_1 L_1 - C_2 L_r & -C_1 L_1 & C_2 L_r & C_1 L_1^2 + C_2 L_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot M & \alpha_{12} \cdot 0 & \alpha_{13} \cdot 0 & \alpha_{14} \cdot 0 \\ \alpha_{21} \cdot 0 & \alpha_{22} \cdot M_{uf} & \alpha_{23} \cdot 0 & \alpha_{24} \cdot 0 \\ \alpha_{31} \cdot 0 & \alpha_{32} \cdot 0 & \alpha_{33} \cdot M_{uf} & \alpha_{34} \cdot 0 \\ \alpha_{41} \cdot 0 & \alpha_{42} \cdot 0 & \alpha_{43} \cdot 0 & \alpha_{44} \cdot I_x \end{bmatrix} \\ + \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot k_1 + k_2 & \beta_{12} \cdot -k_1 & \beta_{13} \cdot -k_2 & \beta_{14} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r \\ \beta_{21} \cdot -k_1 & \beta_{22} \cdot k_1 + k_{b1} & \beta_{23} \cdot 0 & \beta_{24} \cdot -k_1 L_1 \\ \beta_{31} \cdot -k_2 & \beta_{32} \cdot 0 & \beta_{33} \cdot k_2 + k_{b2} & \beta_{34} \cdot k_2 L_r \\ \beta_{41} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r & \beta_{42} \cdot -k_1 L_1 & \beta_{43} \cdot k_2 L_r & \beta_{44} \cdot k_1 L_1^2 + k_2 L_r^2 \end{bmatrix} \end{split}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

133677,84 - 66838,92 - 66838,92 0 - 66838,92 66838,92 0 -82044,7743 0 66838,92 82044,7743 - 66838,92 - 82044,7743 82044,7743 201419,921 0 $\beta_{11}.2986846,156 \hspace{0.5cm} \beta_{12}.-1493423,078 \hspace{0.5cm} \beta_{13}.-1493423,078$ $\beta_{14}.0$ $\beta_{23}.0$ $\beta_{24}.-1833176,828$ β_{21} . - 1493423,078 β_{22} . 3155423,078 $\beta_{32}.0$ $\beta_{33}.1577711,539$ $\beta_{34}.1833176,828$ β₃₁. - 1493423,078 β₄₄.4500449,113 $\beta_{41}.0$ $\beta_{42}.-1833176,828$ $\beta_{43}.1833176,828$ Sehingga didapatkan: $\beta_{11} = 0,045$ $\beta_{14} = \beta_{41} = 0$ $\beta_{24} = \beta_{42} = 0,045$

Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{r} + (\alpha I + \beta \Lambda)\dot{r} + \Lambda r = Q^{T}M^{-0.5}F$

Dimana A adalah matriks diagonal dari eigenvalue

4. Perhitungan gaya modal F(t)

r(t) [0]^T [t_1]^{-0.5} (r_1)

F	f(t) = [Q]	$[M] \{F\} =$								
Γ	- 0,9831	- 0,1294	- 0,1294	<u>)</u> 0		0,0101	0	0	0]	
	0	- 0,4659	0,4659	-0,7	522	0	0,0378	0	0	
	- 0,1830	0,6952	0,6952	0		0	0	0,0378	0	
L	0	- 0,5319	0,5319	0,65	589	0	0	0	0,0289	
	ſ	0		\mathcal{H}	- 731	,6.sin(19,	380 · t)]			
	1662000	$0.0, 1.10^{-2}$ s	in(19,380 ·	t)	2048	,8 · sin(19	,380 · t)			
Ś	1662000	$0.0, 8.10^{-2}$ s	in(19,380 ·	$t) \int_{0}^{1}$	3930	$,2 \cdot \sin(19)$,380 · t)			
		0			2338	$,8 \cdot \sin(19)$	$380 \cdot t$			

Dari persamaan (2.37) didapatkan:

[ï	1	7,0515	0	-0	0	$\begin{bmatrix} \dot{\mathbf{r}}_1 \end{bmatrix}$	156,7	0	0	0]	$\begin{bmatrix} \mathbf{r}_1 \end{bmatrix}$
r ₂		0	26,8023	0	0	r ₂	0	1276,3	0	0	r ₂
r ₃		0	0	97,8285	0	$\dot{\mathbf{r}}_{3}$	0	0	4658,5	0	. r ₃
[r		0	- 0	0	314,442	[r ₄]	0	- 0	0	6987,6	$\lfloor r_4 \rfloor$
	- 73	1,6.sin(1	9,380 · t)								
	204	8,8 · sin(19,380 · t)								
-	393	$0,2 \cdot \sin($	19,380 · t)								

 $2338,8 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$

 $\ddot{r}_{1} + 7,0515\dot{r}_{1} + 156,7r_{1} = -731,6 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_{2} + 26,8023\dot{r}_{2} + 1276,3r_{2} = 2048,8 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_{3} + 97,8285\dot{r}_{3} + 4658,5r_{3} = 3930,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_{4} + 314,442\dot{r}_{4} + 6987,6r_{4} = 2338,8 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

$$\begin{split} \mathbf{r}_{1} &= -8,9939.10^{-5}.e^{(-3,5257.t)}.\sin(12,0112.t).4,8045.10^{4} + \\ &1,5015.e^{(-3,5257.t)}.\cos(12,0112.t) + 1,5015.\cos(19,38.t) + 2,4050.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{2} &= -9,0676.10^{-7}.e^{(-13,4011.t)}.\sin(33,1166.t).6,6233.10^{5} + \\ &0,9844.e^{(-13,4011.t)}.\cos(33,1166.t) + 1,7070.\sin(19,38.t) - 0,9844.\cos(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{3} &= 2,1165.10^{-6}.e^{(-48,9143.t)}.\sin(47,6014.t).1,7310.10^{4} + \\ &0,3397.e^{(-48,9143.t)}.\cos(47,6014.t) + 0,7673.\sin(19,38.t) - 0,3397.\cos(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{4} &= e^{(-24,0638.t)}.0,1783 + e^{(-290,3782.t)}.(-0,0020) - 0,1763.\cos(19,38.t) + \\ &0,1913.\sin(19,38.t) \end{split}$$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

$$z_{1}(t) = 0,0431.e^{(-3,5257.t)} \cdot \sin(12,0112.t) + 0,0150.e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) - 0,0143.\cos(19,38.t) - 0,0254.\sin(19,38.t) - 6,3060.10^{-4}.e^{(-48,9143.t)} \cdot \cos(47,6014.t) - 6,3060.10^{-4}.e^{(-48,9143.t)} \cdot \cos(47,6014.t) z_{2}(t) = 0,0211.e^{(-3,5257.t)} \cdot \sin(12,0112.t) + 0,0073.e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0046.\cos(19,38.t) - 0,0255.\sin(19,38.t) - 0,0173.e^{(-48,9143.t)} \cdot \cos(47,6014.t) + 9,6261.10^{-4}.e^{(-25,1528.t)} \cdot \sin(47,6014.t) - 0,0173.e^{(-48,9143.t)} \cdot \cos(47,6014.t) + 9,6261.10^{-4}.e^{(-25,1528.t)} \cdot \sin(41,9862.t) + 0,0089.e^{(-25,1528.t)} \cdot \cos(41,9862.t) - 0,0036.e^{(-28,7909.t)} + 4,0398.10^{-5}.e^{(-290,3782.t)} z_{2}(t) = 0.02111e^{(-3,5257.t)} \cdot \sin(12,0112.t) + 0.0073e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0036.e^{(-28,7909.t)} + 4,0398.10^{-5}.e^{(-290,3782.t)} z_{2}(t) = 0.02111e^{(-3,5257.t)} \cdot \sin(12,0112.t) + 0.0073e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0036.e^{(-28,790.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0.0073e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0036.e^{(-28,790.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0.0073e^{(-3,5257.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0036.e^{(-28,790.t)} \cdot \cos(12,0112.t) + 0,0036.e^$$

BRAWIJAYA

$$\begin{array}{l} 0,0371.\cos(19,38.1) + 0,0423.\sin(19,38.1) - \\ 0,0106 e^{(-48,9143)},\sin(47,6014.1) + 0,0173.e^{(-48,9143)0},\cos(47,6014.1) + \\ 9,6261.10^{4}e^{(-25,1528)},\sin(41,9862.1) + 0,0089.e^{(-25,1528)0},\cos(41,9862.1) + \\ 0,0036 e^{(-25,7500)} - 4,0398.10^{5}e^{(-390,2096.1)} - 3,0504\cdot10^{-5}.\cos(19,380.1) - 3,1654 \\ \cdot 10^{4}.\sin(19,380.1) \\ - 3,6017\cdot10^{5}e^{(-54,6409.3)}.\sin(47,0985.1) - 1,6219\cdot10^{-4}e^{(-54,6409.3)}.\cos(47,0985.1) \\ \textbf{Untuk tekanan 700000 Pa} \\ \textbf{1. Persamaan umum getaran} \\ \text{Matriks massa = [M]} \\ \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 700 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 700 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198,16 \end{bmatrix} \\ \text{Matriks konstanta kekakuan = [K]} \\ \begin{bmatrix} 3185969,232 & -1592984,616 & -1592984,616 & 0 \\ -1592984,616 & 3254984,616 & 0 & -1955388,616 \\ -1592984,616 & 0 & 3254984,616 & 1955388,616 \\ 0 & -1955388,616 - 1955388,616 & 4800479,053 \end{bmatrix} \\ \text{Matriks konstanta peredaman = [C] \\ \begin{bmatrix} 133677,84 & -66838,92 & 0 & -82044,7743 \\ -66838,92 & 0 & 66838,92 & 0 \\ -66838,92 & 0 & 66838,92 & 0 \\ -66838,92 & 0 & 66838,92 & 0 \\ -82044,7743 & 82044,7743 & 201419,921 \end{bmatrix} \\ \text{Vektor gaya input = } \{F\} \\ \begin{bmatrix} 0 \\ 1662000 \cdot 0,8 \cdot 10^{-2}\sin(19,380 \cdot 1) \\ 1662000 \cdot 0,8 \cdot 10^{-2}\sin(19,380 \cdot 1) \end{bmatrix} \\ \end{array}$$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan

banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,0328 & -0.0611 & -0.0611 & 0 \\ -0.0611 & 0.4650 & 0 & -0.2135 \\ -0.0611 & 0 & 4.6499 & 0.2135 \\ 0 & -0.2135 & 0.2135 & 0.4007 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

4

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 004 * \begin{bmatrix} 0,0328 & -0,0611 & -0,0611 & 0 \\ -0,0611 & 0,4650 & 0 & -0,2135 \\ -0,0611 & 0 & 4,6499 & 0,2135 \\ 0 & -0,2135 & 0,2135 & 0,4007 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_i = 0$$

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 004 * \begin{bmatrix} 0,0328 - \lambda & -0,0611 & -0,0611 & 0 \\ -0,0611 & 0,4650 - \lambda & 0 & -0,2135 \\ -0,0611 & 0 & 4,6499 - \lambda & 0,2135 \\ 0 & -0,2135 & 0,2135 & 0,4007 - \lambda \end{bmatrix} X_i = 0$$
Nilai eigen diperoleh dari det ($\widetilde{K} - \lambda$, D = 0

Nilai eigen diperoleh dari det $(K - \lambda_i I) = 0$

$$det(\widetilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$$

$$det\left[1.0e + 004*\begin{bmatrix}0,0328 - \lambda & -0,0611 & -0,0611 & 0\\-0,0611 & 0,4650 - \lambda & 0 & -0,2135\\-0,0611 & 0 & 4,6499 - \lambda & 0,2135\\0 & -0,2135 & 0,2135 & 0,4007 - \lambda\end{bmatrix}\right] = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

 $\lambda_1 = 209$ $\lambda_2 = 2181$ $\lambda_3 = 6479$ $\lambda_4 = 46614$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu: $\omega_{n1} = 14,4568$ rad/s

 $\omega_{n2} = 46,7012 \text{ rad/s}$ $\omega_{n3} = 80,4922 \text{ rad/s}$ $\omega_{n4} = 215,9028 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

$$[Q] = \begin{bmatrix} 0,9786 & 0,1896 & 0,0795 & -0,0131 \\ 0,1814 & -0,6145 & -0,7678 & -0,0024 \\ 0,0084 & 0,0395 & -0,0327 & 0,9987 \\ 0,0973 & -0,7648 & 0,6349 & 0.0502 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

$$\begin{split} & \begin{bmatrix} C \end{bmatrix} = \alpha \begin{bmatrix} M \end{bmatrix} + \beta \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \\ & C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1 L_1 - C_2 L_r \\ & -C_1 & C_1 & 0 & -C_1 L_1 \\ & -C_2 & 0 & C_2 & C_2 L_r \\ & C_1 L_1 - C_2 L_r & -C_1 L_1 & C_2 L_r & C_1 L_1^2 + C_2 L_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot M & \alpha_{12} \cdot 0 & \alpha_{13} \cdot 0 & \alpha_{14} \cdot 0 \\ \alpha_{21} \cdot 0 & \alpha_{22} \cdot M_{uf} & \alpha_{23} \cdot 0 & \alpha_{24} \cdot 0 \\ \alpha_{31} \cdot 0 & \alpha_{32} \cdot 0 & \alpha_{33} \cdot M_{uf} & \alpha_{34} \cdot 0 \\ \alpha_{41} \cdot 0 & \alpha_{42} \cdot 0 & \alpha_{43} \cdot 0 & \alpha_{44} \cdot I_x \end{bmatrix} \\ & + \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot k_1 + k_2 & \beta_{12} \cdot -k_1 & \beta_{13} \cdot -k_2 & \beta_{14} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r \\ \beta_{21} \cdot -k_1 & \beta_{22} \cdot k_1 + k_{b1} & \beta_{23} \cdot 0 & \beta_{24} \cdot -k_1 L_1 \\ \beta_{31} \cdot -k_2 & \beta_{32} \cdot 0 & \beta_{33} \cdot k_2 + k_{b2} & \beta_{34} \cdot k_2 L_r \\ \beta_{41} \cdot k_1 L_1 - k_2 L_r & \beta_{42} \cdot -k_1 L_1 & \beta_{43} \cdot k_2 L_r & \beta_{44} \cdot k_1 L_1^2 + k_2 L_r^2 \end{bmatrix} \end{split}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

0 - 66838,92 133677,84 - 66838,92 0 - 82044,7743 66838,92 - 66838,92 66838,92 82044,7743 - 66838,92 0 - 82044,7743 82044,7743 201419,921 0 $\beta_{11}.3185969,232 \hspace{0.5cm} \beta_{12}.\hspace{0.5cm} -\hspace{0.5cm} 1592984,\!616 \hspace{0.5cm} \beta_{13}.\hspace{0.5cm} -\hspace{0.5cm} 1592984,\!616$ $\beta_{14}.0$ β₂₄. - 1955388,616 β_{21} - 1592984,616 β_{22} .3254984,616 $\beta_{23}.0$ $\beta_{33}.3254984,616$ $\beta_{34}.1955388,616$ β_{31} . - 1592984,616 β_{32} .0 β_{42} . - 1955388,616 β_{43} . 1955388,616 β_{44} . 4800479,053 $\beta_{41}.0$

Sehingga didapatkan:

Selanjutnya persamaan *decoupled* modal yang diperoleh yaitu:

 $\ddot{r} + (\alpha I + \beta \Lambda)\dot{r} + \Lambda r = Q^{\mathrm{T}}M^{-0.5}F$

Dimana A adalah matriks diagonal dari eigenvalue

4. Perhitungan gaya modal F(t)

$$F(t) = [Q]^{T} [M]^{-0.5} {F} = \begin{bmatrix} 0,9786 & 0,1814 & 0,0084 & 0,0973 \\ 0,1896 & -0,6145 & 0,0395 & -0,7648 \\ 0,0795 & -0,7678 & -0,0327 & 0,6349 \\ -0,0131 & -0,0024 & 0,9987 & 0,0502 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,0101 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0,0378 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0,0378 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0,0289 \end{bmatrix}$$
$$\cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 1662000 \cdot 0,1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 1662000 \cdot 0,8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 156,3.\sin(19,380 \cdot t) \\ -187,7 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ -466,4 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ 5017,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \end{bmatrix}$$

Dari persamaan (2.37) didapatkan:

$$\begin{bmatrix} \ddot{r}_{1} \\ \ddot{r}_{2} \\ \ddot{r}_{3} \\ \ddot{r}_{4} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 8,778 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 45,801 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 136,059 & 0 \\ 0 & -0 & 0 & 1957,788 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} \dot{r}_{1} \\ \dot{r}_{2} \\ \dot{r}_{3} \\ \dot{r}_{4} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 209 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 2181 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 6479 & 0 \\ 0 & -0 & 0 & 46614 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} r_{1} \\ r_{2} \\ r_{3} \\ r_{4} \end{bmatrix} \\ = \begin{bmatrix} 156,3.\sin(19,380 \cdot t) \\ -187,7 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ -187,7 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ -646,4 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ 5017,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ 5017,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \end{bmatrix}$$

$$\ddot{r}_{1} + 8,778\dot{r}_{1} + 209r_{1} = 156,3 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_{2} + 45,801\dot{r}_{2} + 2181r_{2} = -187,7 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_{3} + 136,059\dot{r}_{3} + 6479r_{3} = -646,4 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \\ \ddot{r}_{4} + 1957,788\dot{r}_{4} + 46614r_{4} = 5017,2 \cdot \sin(19,380 \cdot t) \end{bmatrix}$$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

$$\begin{split} \mathbf{r}_{1} &= 5,7762.10^{-5}.e^{(-4,3890.t)}.\sin(13,7745.t).1,3774.10^{4} + \\ &0,4690.e^{(-4,3890.t)}.\cos(13,7745.t) - 0,4690.\cos(19,38.t) - 0,4593.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{2} &= 2,0523.10^{-7}.e^{(-22,9005.t)}.\sin(40,7009.t).8,1402.10^{4} - \\ &0.0412.e^{(-22,9005.t)}.\cos(40,7009.t) + 0,0412.\cos(19,38.t) - 0,0837.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{3} &= -2,5799.10^{-4}.e^{(-68,0295.t)}.\sin(43,0231.t).80,4922 - \\ &0,0386.e^{(-68,0295.t)}.\cos(43,0231.t) + 0,0386.\cos(19,38.t) - 0,0892.\sin(19,38.t) \\ \mathbf{r}_{4} &= e^{(-24,1063.t)}.0,0532 + e^{(-1933,7.t)}.(-1,3616.10^{-5}) - 0,0532.\cos(19,38.t) + \\ &0,0648.\sin(19,38.t) \end{split}$$

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan $Z(t)=M^{-0.5}$.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran $z_1(t) = 0.0079.e^{(-4.3890.t)} \cdot \sin(13.7745.t) + 0.0047.e^{(-4.3890.t)} \cdot \cos(13.7745.t) 0,0045.\cos(19,38.t) - 0,0048.\sin(19,38.t) - 3,2129.10^{-5}.e^{(-22,9005.t)}.\sin(40,7009.t) - 0,0045.\cos(19,38.t) - 0,0048.\sin(19,38.t) - 0,0048.5 \cos(19,38.t) - 0,0048.5 \sin(19,38.t) - 0,0$ $7,9167.10^{-5}.e^{(-22,9005.t)}$. cos(40,7009.t) - 2,0808.10⁻⁷. $e^{(-68,0295.t)}$. sin(43,0231.t).80,4922 - $3,1099.10^{-5}.e^{(-68,0295.t)}$. cos(43,0231.t) - 7,1000.10⁻⁶. $e^{(-24,1063.t)}$ + 1,8164.10⁻⁹. $e^{(-1933,7.t)}$ $z_{2}(t) = 0,0055.e^{(-4,3890.t)} \cdot \sin(13,7745.t) + 0,0032.e^{(-4,3890.t)} \cdot \cos(13,7745.t) 0,0053.\cos(19,38.t) + 0,0014.\sin(19,38.t) - 3,8800.10^{-4}.e^{(-22,9005.t)}.\sin(40,7009.t) + 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.\sin(19,38.t) - 0.0014.5\cos(19,38.t) - 0$ $9,5603.10^{-4}.e^{(-22,9005.t)}$.cos(40,7009.t)+7,4869.10⁻⁶. $e^{(-68,0295.t)}$.sin(43,0231.t).80,4922+ $0,0011.e^{(-68,0295,t)}$. $\cos(43,0231.t) - 4,7493.10^{-6}.e^{(-24,1063.t)} + 1,2151.10^{-9}.e^{(-1933,7.t)}$ $z_{3}(t) = 2,5344.10^{-4} \cdot e^{(-4,3890.t)} \cdot \sin(13,7745.t) + 1,4941.10^{-4} \cdot e^{(-4,3890.t)} \cdot \cos(13,7745.t) - 1,4941.10^{-4} \cdot e^{(-4,3890.t)}$ $0,0021.\cos(19,38.t) + 0,0023.\sin(19,38.t) + 2,4916.10^{-5}.e^{(-22,9005.t)}.\sin(40,7009.t) - 0,0021.\cos(19,38.t) + 0,0023.\sin(19,38.t) + 0,0023.5(10,38.t) $6,1394.10^{-5}.e^{(-22,9005.t)}.\cos(40,7009.t) + 3,1847.10^{-7}.e^{(-68,0295.t)}.\sin(43,0231.t).80,4922 +$ $4,7597.10^{-5}.e^{(-68,0295.t)}$. cos(43,0231.t) + 0,0020. $e^{(-24,1063.t)}$ + 5,1396.10⁻⁷. $e^{(-1933,7.t)}$ $\theta(t) = 0.0022.e^{(-4.3890.t)} \cdot \sin(13.7745.t) + 0.0013.e^{(-4.3890.t)} \cdot \cos(13.7745.t) - 0.0013.e^{(-4.3890.t)} \cdot \cos(13.7745.t)$ $0,0016.\cos(19,38.t) - 9,8349.10^{-4}.\sin(19,38.t) - 3,6912.10^{-4}.e^{(-22,9005.t)}.\sin(40,7009.t) + 0.0016.\cos(19,38.t) - 0.0016.5\cos(19,38.t) -$ $7,0723.10^{-4}.e^{(-68,0295.t)}$, cos(43,0231.t) + 7,7131.10^{-5}.e^{(-24,1063.t)} - 1,9733.10⁻⁸.e^{(-1933,7.t)}

Untuk tekanan 800000 Pa

1. Persamaan umum getaran

Matriks massa = [M]
$$[M] = \begin{bmatrix} 9715 & 0 & 0 \\ 0 & 700 & 0 \\ 0 & 0 & 700 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1198,10 \end{bmatrix}$$

Matriks konstanta kekakuan = [K]

	3584215,384	-1792107,692	-1792107,692	0
[v]_	-1792107,692	3454107,692	0	- 2199812,192
[K]=	-1792107,692	0	3454107,692	2199812,192
	0	-2199812,192	2199812,192	5400538,931

Matriks konstanta peredaman = [C]

$$[C] = \begin{bmatrix} 133677,84 & -66838,92 & -66838,92 & 0 \\ -66838,92 & 66838,92 & 0 & -82044,7743 \\ -66838,92 & 0 & 66838,92 & 82044,7743 \\ 0 & -82044,7743 & 82044,7743 & 201419,921 \end{bmatrix}$$

Vektor gaya input = $\{F\}$

 $\{F\} = \begin{cases} 0\\ 1662000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 1662000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19,380 \cdot t) \\ 0 \end{cases}$

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari frekuensi natural dari sistem getaran digunakan analisa frekuensi modal. Disebut analisis modal karena menggunakam pengubah matriks Q yang disebut modal matriks. Modal matriks terdiri dari *eigenvector* matriks. [M] dan [K]. Respon gaya pada sistem derajat kebebasan banyak dapat diselesaikan dengan menggunakan modal analisis dan persamaan gerak dirumuskan pada persamaan (2.24).

2. Menghitung nilai eigen dan frekuensi natural

Untuk menyederhanakan persamaan dalam mencari nilai eigen dan frekuensi natural dari sistem getaran, matrik konstanta kekakuan pegas dikalikan dengan invers matrik massa:

$$\begin{bmatrix} \widetilde{K} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \begin{bmatrix} K \end{bmatrix} \begin{bmatrix} M \end{bmatrix}^{-1/2} \\ 0,3689 & -0,6872 & -0,6872 & 0 \\ -0,6872 & 4,9344 & 0 & -2,4020 \\ -0,6872 & 0 & 4,9344 & 2,4020 \\ 0 & -2,4020 & 2,4020 & 4,5074 \end{bmatrix}$$

Nilai eigen matrik sistem didapatkan dengan memasukkan harga λ ke persamaa

 $(\widetilde{K} - \lambda_i I)X_i = 0$, sehingga persamaannya menjadi:

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,3689 & -0,6872 & -0,6872 & 0\\ -0,6872 & 4,9344 & 0 & -2,4020\\ -0,6872 & 0 & 4,9344 & 2,4020\\ 0 & -2,4020 & 2,4020 & 4,5074 \end{bmatrix} - \lambda \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & -0 & 0 & 1 \end{bmatrix} X_i = 0$$

$$\begin{bmatrix} 1.0e + 003* \begin{bmatrix} 0,3689 - \lambda & -0,6872 & -0,6872 & 0\\ -0,6872 & 4,9344 - \lambda & 0 & -2,4020\\ -0,6872 & 0 & 4,9344 - \lambda & 2,4020\\ 0 & -2,4020 & 2,4020 & 4,5074 - \lambda \end{bmatrix} X_i = 0$$

Nilai eigen diperoleh dari det $(\widetilde{K} - \lambda_i I) = 0$

$$\det(\tilde{K} - \lambda_{i}I) = 0$$

$$\det\left[1.0e + 003*\begin{bmatrix}0,3689 - \lambda & -0,6872 & -0,6872 & 0\\-0,6872 & 4,9344 - \lambda & 0 & -2,4020\\-0,6872 & 0 & 4,9344 - \lambda & 2,4020\\0 & -2,4020 & 2,4020 & 4,5074 - \lambda\end{bmatrix}\right] = 0$$

Akar-akar persamaan di atas merupakan nilai eigen sistem, nilainya yaitu:

 $\lambda_1 = 170,7$ $\lambda_2 = 5132,7$ $\lambda_3 = 8124,6$ $\lambda_4 = 1317,2$

Sedangkan untuk frekuensi natural diperoleh dari $\omega_n = \lambda^{1/2}$, nilainya yaitu:

 $\omega_{n1} = 13,0652 \text{ rad/s}$ $\omega_{n2} = 71,6429 \text{ rad/s}$ $\omega_{n3} = 90,1366 \text{ rad/s}$ $\omega_{n4} = 36,2933 \text{ rad/s}$

Harga nilai eigen yang diperoleh kemudian disubtitusikan ke persamaan problem nilai eigen sehingga diperoleh matriks vektor eigen [Q] sebagai berikut:

AS BRA

$$[Q] = \begin{bmatrix} -0,9798 & -0,1999 & 0 & 0 \\ -0,1413 & 0,6928 & 0,5154 & 0,4841 \\ -0,1413 & 0,6928 & -0,5154 & -0,4841 \\ 0 & 0 & -0,6846 & 0.7290 \end{bmatrix}$$

3. Matrik [C] dapat didefinisikan sebagai kombinasi linier matrik [K] dan [M], sehingga dapat dituliskan sebagai berikut:

 $[C] = \alpha[M] + \beta[K]$
$$\begin{bmatrix} C_1 + C_2 & -C_1 & -C_2 & C_1L_1 - C_2L_r \\ -C_1 & C_1 & 0 & -C_1L_1 \\ -C_2 & 0 & C_2 & C_2L_r \\ C_1L_1 - C_2L_r & -C_1L_1 & C_2L_r & C_1L_1^2 + C_2L_r^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \alpha_{11} \cdot M & \alpha_{12} \cdot 0 & \alpha_{13} \cdot 0 & \alpha_{14} \cdot 0 \\ \alpha_{21} \cdot 0 & \alpha_{22} \cdot M_{uf} & \alpha_{23} \cdot 0 & \alpha_{24} \cdot 0 \\ \alpha_{31} \cdot 0 & \alpha_{32} \cdot 0 & \alpha_{33} \cdot M_{uf} & \alpha_{34} \cdot 0 \\ \alpha_{41} \cdot 0 & \alpha_{42} \cdot 0 & \alpha_{43} \cdot 0 & \alpha_{44} \cdot I_x \end{bmatrix}$$

$$+ \begin{bmatrix} \beta_{11} \cdot k_1 + k_2 & \beta_{12} \cdot -k_1 & \beta_{13} \cdot -k_2 & \beta_{14} \cdot k_1L_1 - k_2L_r \\ \beta_{21} \cdot -k_1 & \beta_{22} \cdot k_1 + k_{b1} & \beta_{23} \cdot 0 & \beta_{24} \cdot -k_1L_1 \\ \beta_{31} \cdot -k_2 & \beta_{32} \cdot 0 & \beta_{33} \cdot k_2 + k_{b2} & \beta_{34} \cdot k_2L_r \\ \beta_{41} \cdot k_1L_1 - k_2L_r & \beta_{42} \cdot -k_1L_1 & \beta_{43} \cdot k_2L_r & \beta_{44} \cdot k_1L_1^2 + k_2L_r^2 \end{bmatrix}$$

Dalam kasus ini harga $\alpha = 0$ (damping proporsional terhadap kekakuan) atau disebut juga dengan *relative damping*

- 66838,92 - 66838,92 133677,84 0 -82044,7743 - 66838,92 66838,92 0 0 82044,7743 - 66838,92 66838,92 - 82044,7743 82044,7743 201419,921 0 $\beta_{11}.3584215,384$ $\beta_{12}.-1792107,692$ $\beta_{13}.-1792107,692$ $\beta_{14}.0$ β_{21} - 1792107,692 β_{22} .3454107,692 β_{23} .0 β_{24} - 2199812,192 $\beta_{33}.3454107,692$ $\beta_{34}.2199812,192$ β₃₁. - 1792107,692 $\beta_{32}.0$ β_{42} . - 2199812,192 β_{43} . 2199812,192 β₄₄.5400538,931 $\beta_{41}.0$ Sehingga didapatkan: $\beta_{14} = \beta_{41} = 0$ $\beta_{24} = \beta_{42} = 0.037$ $\beta_{11} = 0,037$ $\beta_{12} = \beta_{21} = 0,037$ $\beta_{22} = 0,019$ $\beta_{33} = 0,019$ $\beta_{44} = 0,037$ $\beta_{13} = \beta_{31} = 0,037$ $\beta_{23} = \beta_{32} = 0$ $\beta_{34} = \beta_{43} = 0,037$ Selanjutnya persamaan decoupled modal yang diperoleh yaitu: $\ddot{\mathbf{r}} + (\alpha \mathbf{I} + \beta \Lambda)\dot{\mathbf{r}} + \Lambda \mathbf{r} = \mathbf{Q}^{\mathrm{T}}\mathbf{M}^{-0.5}\mathbf{F}$ Dimana Λ adalah matriks diagonal dari *eigenvalue*

4. Perhitungan gaya modal F(t)

94

 $F(t) = [Q]^T [M]^{-0.5} {F} =$ -0.9798 - 0.1413 - 0.14130.0101 0 0 0 0 -0.19990,6928 0.6928 0 0.0378 0 0 0 0,5154 -0,5154-0,68460,0378 0 0 0 0 0 0,4841 -0,48410.7290 0 0 0,0289 0 0 $-799, 1.\sin(19, 380 \cdot t)$ $1662000 \cdot 0.1 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t)$ $3917 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $1662000 \cdot 0.8 \cdot 10^{-2} \sin(19.380 \cdot t)$ $-2266,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $-2128,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ Dari persamaan (2.37) didapatkan: [170,7 0 0 0 6,3159 0 \ddot{r}_1 r₁ \ddot{r}_2 \dot{r}_2 97,5213 0 0 0 5132,7 0 0 r_2 +ï, 0 ŕ3 0 154,3674 8124,6 0 0 \mathbf{r}_3 0 0 r₄ ï₄ 48,7364 0 - 0 0 0 - 0 0 1317,2 r_4 $-799, 1.\sin(19, 380 \cdot t)$

 $3917 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $-2266,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $-2128,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$

 $\ddot{r}_1 + 6,3159\dot{r}_1 + 170,7r_1 = -799,1 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_2 + 97,5213\dot{r}_2 + 5132,7r_2 = 3917 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_3 + 154,3674\dot{r}_3 + 8124,6r_3 = -2266,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$ $\ddot{r}_4 + 48,7364\dot{r}_4 + 1317,2r_4 = -2128,5 \cdot \sin(19,380 \cdot t)$

Persamaan diatas adalah persamaan diferensial yang penyelesaiannya adalah :

 $r_1 = -1.9016.10^{-5} \cdot e^{(-3.1580.t)} \cdot \sin(12.6778.t) \cdot 2.5356.10^5 - 10^{-5} \cdot 10^$ $1,7172.e^{(-3,1580.t)}$. cos(12,6778.t) + 1,7172.cos(19,38.t) + 2,8744.sin(19,38.t) $r_2 = -3,0184.10^{-10}.e^{(-48,7606.t)}.sin(52,4890.t).3,4993.10^5 +$ $0,2825.e^{(-48,7606.t)}$. $\cos(52,4890.t) - 0,2825.\cos(19,38.t) + 0,7111.\sin(19,38.t)$ $r_3 = -1,2236.10^{-7}.e^{(-77,1837.t)}.sin(46,5540.t).4,6554.10^5 -$ $0,0983.e^{(-77,1837,t)}$. $\cos(46,5540.t) + 0,0983.\cos(19,38.t) - 0,2545.\sin(19,38.t)$

 $r_4 = -1.5773.10^{-6} e^{(-24,3682t)} sin(26,8959t).1.3448.10^5 -$

 $1,1302.e^{(-24,3682.t)}$. cos(26,8959.t) - 1,1268.sin(19,38.t) + 1,1302.cos(19,38.t)

Selanjutnya untuk menghitung persamaan sebenarnya dari sistem maka persamaan diatas diselesaikan dengan memasukkan Z(t)=M^{-0.5}.Q.r sehingga didapatkan persamaan getaran sebenarnya yang nanti akan digunakan untuk membentuk grafik plot getaran

 \mathbf{r}_1





 $\theta(t) = 0,0011.e^{(-77,1837.t)} \cdot \sin(46,5540.t) + 0,0019.e^{(-77,1837.t)} \cdot \cos(46,5540.t) - 0,0187.\sin(19,38.t) + 0,0219.\cos(19,38.t) - 0,0045.e^{(-24,3682.t)} \cdot \sin(26,8959.t) - 0,0238.e^{(-24,3682.t)} \cdot \cos(26,8959.t)$

 $0,0288.\sin(19,38.t) - 0,0392.\cos(19,38.t) - 2,7659.10^{-6}.e^{(-48,7606.t)}.\sin(52,4890.t) + 0,0074.e^{(-48,7606.t)}.\cos(52,4890.t) + 0,0011.e^{(-77,1837.t)}.\sin(46,5540.t) + 0,0019.e^{(-77,1837.t)}.\cos(46,5540.t) + 0,0039.e^{(-24,3682.t)}.\sin(26,8959.t) + 0,0207.e^{(-24,3682.t)}.\cos(26,8959.t)$

 $2,7659.10^{-6}.e^{(-48,7606.t)}.\sin(52,4890.t) + 0,0074.e^{(-48,7606.t)}.\cos(52,4890.t) - 0,0011.e^{(-77,1837.t)}.\sin(46,5540.t) - 0,0019.e^{(-77,1837.t)}.\cos(46,5540.t) - 0,0039.e^{(-24,3682.t)}.\sin(26,8959.t) - 0,0207.e^{(-24,3682.t)}.\cos(26,8959.t)$ $z_{3}(t) = 0,0258.e^{(-3,1580.t)}.\sin(12,6778.t) + 0,0092.e^{(-3,1580.t)}.\cos(12,6778.t) + 0,0002.e^{(-3,1580.t)}.\cos(12,6778.t) + 0,0002.e^{(-3,1580.t)}.\cos(12,678.t)$

 $0,0223.\sin(19,38.t) + 0,0060.\cos(19,38.t) -$

 $z_{1}(t) = 0,0479.e^{(-3,1580.t)} \cdot \sin(12,6778.t) + 0,0171.e^{(-3,1580.t)} \cdot \cos(12,6778.t) - 0,0300.\sin(19,38.t) - 0,0165.\cos(19,38.t) + 2,1421.10^{-7}.e^{(-48,7606.t)} \cdot \sin(52,4890.t) - 5,7300.10^{-4}.e^{(-48,7606.t)} \cdot \cos(52,4890.t) + 1,5172.10^{-20}.e^{(-77,1837.t)} \cdot \sin(46,5540.t) + 2,6174.10^{-20}.e^{(-77,1837.t)} \cdot \cos(46,5540.t) + 9,6496.10^{-21}.e^{(-24,3682.t)} \cdot \sin(26,8959.t) + 5,1417.10^{-20}.e^{(-24,3682.t)} \cdot \cos(26,8959.t) + 2,0092.e^{(-3,1580.t)} \cdot \cos(12,6778.t) - 0,0092.e^{(-3,1580.t)} \cdot \cos(12,6778.t) - 0,0092.e^{(-3,1$

4.9. Pembahasan





Gambar 4.9 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 5,5 bar untuk Suspensi Depan

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu.Untuk tekanan air spring sebesar 550000 Pa (5,5 bar) pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0274 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0803 m.



4.9.2. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.10 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 5,5 bar untuk Suspensi Belakang

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 550000 Pa (5,5 bar) pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0346 m, *unsprungmass* belakang bagian kiri sebesar 0,0109 m, *unsprungmass* belakang bagian kanan sebesar 0,061 m, dan *rolling* sebesar 0,0234 m.



4.9.3. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Depan

Gambar 4.11 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 6,5 bar untuk Suspensi Depan

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 650000 Pa (6,5 bar) pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0293 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0796 m.



4.9.4. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.12 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 6,5 bar untuk Suspensi Belakang

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 650000 Pa (6,5 bar) pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0371 m, *unsprungmass* belakang bagian kiri sebesar 0,0283 m, *unsprungmass* belakang bagian kanan sebesar 0,0701 m, dan *rolling* sebesar 0,0387 m.



4.9.5. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan

0.08

0.06

0.0

-0.02

-0.04

-0.06

Amplitudo Respon Displacement (meter)

Gambar 4.13 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 7 bar untuk Suspensi Depan

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 700000 Pa (7 bar) pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0302 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0244 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,0606 m, dan *rolling* sebesar 0,0442 m.



4.9.6. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.14 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 7 bar untuk Suspensi Belakang

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 700000 Pa (7 bar) pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0075 m, *unsprungmass* belakang bagian kiri sebesar 0,0034 m, dan *rolling* sebesar 0,0021 m.



-0.15

-0.2

-0.25 L

0.5

1.5

4.9.7. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan

Gambar 4.15 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 8 bar untuk Suspensi Depan

25

aktu (detik

3.5

4.5

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 800000 Pa (8 bar) pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0339 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,2004 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,2285 m, dan *rolling* sebesar 0,0046 m.



4.9.8. Grafik Amplitudo Respon *Displacement* Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.16 Grafik Respon Getaran Akibat Gaya Eksitasi Jalan Pada Tekanan *Air Spring* 8 bar untuk Suspensi Belakang

Grafik respon getaran di atas adalah grafik respon getaran dari *air suspension* bus yang mengalami gerakan *rolling* yang terdiri dari 4 derajat kebebasan yang saling mempengaruhi. Grafik ini merupakan grafik hubungan antara waktu dan *amplitudo respon displacement*. Grafik respon pada gambar adalah respon sistem secara fisik terhadap gangguan yang diberikan yang juga merupakan gabungan dari respon homogen dan particular. Grafik ini ditampilkan untuk memperlihatkan amplitudo maksimal dan waktu sistem memberikan efek redaman. Pada grafik respon juga dapat dilihat bahwa pada saat menerima gangguan yang diberikan respon yang terjadi yaitu dari berharga 0 pada awalnya, selanjutnya akan meningkat dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan air spring sebesar 800000 Pa (8 bar) pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0417 m, *unsprungmass* belakang bagian kiri sebesar 0,0288 m.



Gambar 4.17 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Depan

Grafik diatas merupakan grafik respon homogen yang terjadi pada kendaraan. Pada grafik dapat dijelaskan yaitu pada awal respon redaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 5,5 bar pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0187 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0305 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0387 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 2,68 detik.

4.9.10. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Belakang



Gambar 4.18 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Belakang

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 5,5 bar pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0294 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0119 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,0378 m, dan *rolling* sebesar 0,0001 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 1,92 detik.

4.9.11. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Depan



Gambar 4.19 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Depan

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 6,5 bar pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0203 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0337 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0388 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 2,58 detik.



Gambar 4.20 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 6,5 bar untuk Suspensi Belakang

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 6,5 bar pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0331 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0228 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,0371 m, dan *rolling* sebesar 0,0102 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 1,82 detik.

4.9.13. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan



Gambar 4.21 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 7 bar pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0211 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0168 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0092 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 3,40 detik.

4.9.14. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.22 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 7 bar pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0069 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,0053 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,0021 m, dan *rolling* sebesar 0,0018 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 1,72 detik.

4.9.15. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan

Gambar 4.23 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 8 bar pada suspensi depan, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,029 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,1727 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,189 m, dan *rolling* sebesar 0,0002 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 2,78 detik.

4.9.16. Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.24 Grafik Respon Getaran Akibat Peredaman Pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang

Dari grafik diatas merupakan respon yang terjadi pada kendaraan akibat peredaman Hal ini dapat jelaskan pada respon yaitu pada awal respon peredaman yang diberikan sistem sangat besar dan akan menurun hingga sistem tidak mampu memberikan peredaman pada gangguan yang diberikan. Pada saat sistem sudah tidak memberikan peredaman maka respon mengikuti pengaruh eksitasi jalan dan akan stabil pada harga tertentu. Untuk tekanan *air spring* sebesar 8 bar pada suspensi belakang, didapatkan amplitudo respon maksimum untuk *sprungmass* sebesar 0,0386 m, *unsprungmass* depan bagian kiri sebesar 0,022 m, *unsprungmass* depan bagian kanan sebesar 0,0392 m, dan *rolling* sebesar 0,0017 m dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal sebesar 2,22 detik.

4.9.17. Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 5,5 bar untuk Suspensi Depan

Gambar 4.25 Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air Spring 5,5 bar untuk Suspensi Depan

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada *sprungmass* yaitu berupa respon *displacement*. Respon *displacement* ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 5,5 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega=2$ rad/s mencapai 0,0832 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 5 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

4.9.18. Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 6,5 bar untuk Suspensi Depan

Gambar 4.26 Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 6,5 bar untuk Suspensi Depan

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada *sprungmass* yaitu berupa respon *displacement*. Respon *displacement* ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 6,5 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega=2$ rad/s mencapai 0,0865 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 5 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

4.9.19. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air

Gambar 4.27 Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Depan

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada sprungmass yaitu berupa respon displacement. Respon displacement ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 7 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega = 2$ rad/s mencapai 0,0880 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 5 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

4.9.20. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air

Gambar 4.28 Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Depan

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada sprungmass yaitu berupa respon displacement. Respon displacement ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz - 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 8 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega = 2$ rad/s mencapai 0,0907 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 5 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

4.9.21. Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 5,5 bar untuk Suspensi Belakang

Gambar 4.29 Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 5,5 bar untuk Suspensi Belakang

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada *sprungmass* yaitu berupa respon *displacement*. Respon *displacement* ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 5,5 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat ω =3 rad/s mencapai 0,0871 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 6 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

Gambar 4.30 Grafik Amplitudo Respon *Displacement Sprung Mass* pada Tekanan *Air Spring* 6,5 bar untuk Suspensi Belakang

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada *sprungmass* yaitu berupa respon *displacement*. Respon *displacement* ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 6,5 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega=2$ rad/s mencapai 0,2482 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 3 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

4.9.23. Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air

Gambar 4.31 Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air Spring 7 bar untuk Suspensi Belakang

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada sprungmass yaitu berupa respon displacement. Respon displacement ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz - 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Frekuensi eksitasi (rad/s)

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan air spring 7 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega=3$ rad/s mencapai 0,0902 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 5 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

Gambar 4.32 Grafik Amplitudo Respon Displacement Sprung Mass pada Tekanan Air Spring 8 bar untuk Suspensi Belakang

Respon getaran yang dianalisa terhadap frekuensi eksitasi dikhususkan pada respon yang terjadi pada *sprungmass* yaitu berupa respon *displacement*. Respon *displacement* ini dihitung padainterval kecepatan 0-100 km/jam, maka didapatkan interval frekuensi dari 0 hz – 3,08 hz. Apabila dinyatakan dalam bentuk kecepatan sudut maka untuk f=0 diperoleh ω =0 dan untuk f=3,08 diperoleh ω =20 rad/s.

Pada grafik dapat dilihat untuk tekanan *air spring* 8 bar diperoleh amplitudo respon *displacement* tertinggi yaitu pada saat $\omega=3$ rad/s mencapai 0,0923 m. Kemudian mengalami fluktuasi yang cukup tajam sampai mencapai 6 rad/s. Dari grafik juga dapat dilihat amplitudo maksimum diperoleh pada saat frekuensi ekitasi atau kecepatan kendaraan rendah sedangkan pada saat kecepatan tinggi diperoleh amplitudo yang kecil dan cenderung stabil.

BAB V PENUTUP

5.1 Kesimpulan

Dari penelitian ini dapat disimpulkan bahwa :

- Semakin meningkat tekanan *air spring* maka akan menyebabkan nilai kekakuan, amplitudo respon meningkat, sedangkan nilai damping ratio menurun dan waktu yang diperlukan untuk kembali pada posisi awal semakin cepat.
- Nilai *damping ratio* tertinggi yaitu 0,416 terjadi pada tekanan *air spring* sebesar
 5,5 bar untuk suspensi belakang pada saat kondisi jalan belok menurun.
- Nilai amplitudo respon tertinggi untuk suspensi depan yaitu 0,2142 m pada *unsprungmass* terjadi pada tekanan 8 bar dan untuk suspensi belakang nilai amplitudo respon tertinggi yaitu 0,0648 m pada *unsprungmass* terjadi pada tekanan 8 bar.
- Saat bus melaju dalam kecepatan rendah akan menimbulkan amplitudo respon *displacement* yang tinggi sedangkan pada saat bus melaju dalam kecepatan tinggi akan menimbulkan amplitudo respon *displacement* yang kecil dan cenderung stabil.

5.2 Saran

Berdasarkan analisa yang telah dilakukan, peneliti menyarankan untuk:

- Dilakukan penelitian secara ekperimen dengan model atau prototipe untuk membuktikan kebenaran hasil analisa.
- Pemodelan dapat dilakukan dengan pemodelan miniatur untuk menghemat biaya penelitian.
- Perlunya diadakan penelitian lebih lanjut dengan berbagai variasi yang lain yaitu menganalisa getaran akibat gerakan *yawing* dan *bounching*.

DAFTAR PUSTAKA

Harris, Cyril M. & Piersol, Allan G. 2002. Harris' Shock And Vibration Handbook,

Firth Edition ; A Division Of The Mc Grow-Hill Companies, New York.

Inman, Daniel. Engineering Vibration ; Prentice Hall International, New Jersey.

Presthus, Malin. 2002. Derivation of Air Spring Model Parameter for Train Simulation; Luela University of Technology, Vasteras.

Rao, Singiresu B. 2004. Mechanical of Vibration ; University of Miami, Miami.

Seto, Wiliam W, 1984. Getaran Mekanis, Jakarta ; Erlangga

Sutjiatmo, Bambang. 1989. Getaran Kendaraan, Bandung ; Institut Teknologi Bandung

Thomas D. Gillespie, 1993, *Fundamental Of Vehicle Dynamic*, Warrendale ; Society of Automotive Engineer.

Thomson, W. T. 1995. Teori Getaran dengan Penerapan, Jakarta ; Erlangga

Vierck, robert K. 1995. Analisis Getaran ; Eresco, Bandung.

Wong, J. Y. 1993. Theory of Ground Vehicle, New York ; John Wiley

http://www.Edmunds.com, (diakses pada September 2009)

http://www.carbibles.com, (diakses Oktober 2009)

http://www.otomotifnet.com, (diakses Oktober 2009)

http://www.gasgoo.com, (diakses Februari 2010)

http://www.situsotomotif.com, (diakses pada Februari 2010)

http://www.claraty.com, (diakses pada Maret 2010)

http://www.hasthouns.ac.id, (diakses Maret 2010)

Lampiran 1. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 5,5 bar untuk suspensi depan dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w^2)+65998.92*16*w*i+1294300 -32999.46*16*w*i-647150-
32999.46*16*w*i-647150 0: -32999.46*16*w*i-647150 -
680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1478150 0 -33659.449*16*w*i-660093; -
32999.46*16*w*i-647150 0 -680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1478150
33659.449*16*w*i+660093: 0 -33659.449*16*w*i-660093
33659.449*16*w*i+660093 -1198.16*16*(w^2)+68665.276*16*w*i+1346589.72]
f=[0; 8310; 66480; 0]
x=inv(z)*f
end
x =
                                \mathbf{x} =
  0.0450
                                 -0.0104 - 0.0009i
                                                                 -0.0022 + 0.0004i
                                  0.1577 + 0.0470i
                                                                  0.0068 - 0.0029i
  0.0100
  0.0800
                                 -0.1732 - 0.0693i
                                                                 -0.0120 - 0.0056i
                                                                  0.0092 - 0.0009i
  -0.0343
                                  0.1702 + 0.0376i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
  0.0545 - 0.0038i
                                 -0.0077 - 0.0002i
                                                                 -0.0019 + 0.0004i
  0.0149 - 0.0004i
                                  0.0557 + 0.0021i
                                                                  0.0056 - 0.0028i
  0.0866 - 0.0004i
                                 -0.0678 - 0.0202i
                                                                 -0.0103 - 0.0051i
 -0.0355 + 0.0003i
                                  0.0622 + 0.0025i
                                                                  0.0077 - 0.0009i
                                x =
\mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
  0.0832 - 0.0376i
                                 -0.0059 + 0.0001i
                                                                 -0.0017 + 0.0004i
  0.0416 - 0.0148i
                                  0.0309 - 0.0023i
                                                                  0.0046 - 0.0026i
                                 -0.0408 - 0.0129i
  0.1191 - 0.0149i
                                                                 -0.0090 - 0.0046i
                                  0.0358 - 0.0003i
                                                                  0.0066 - 0.0008i
 -0.0386 + 0.0010i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
 -0.0358 - 0.1245i
                                 -0.0047 + 0.0002i
                                                                 -0.0015 + 0.0003i
 -0.0280 - 0.1185i
                                  0.0202 - 0.0033i
                                                                  0.0039 - 0.0024i
 0.0617 - 0.1191i
                                 -0.0286 - 0.0099i
                                                                 -0.0080 - 0.0043i
 -0.0447 + 0.0023i
                                  0.0243 - 0.0009i
                                                                  0.0057 - 0.0008i
x =
                                                                x =
                                \mathbf{X} =
 -0.0427 - 0.0217i
                                 -0.0038 + 0.0003i
                                                                  -0.0013 + 0.0003i
 -0.0813 - 0.0401i
                                  0.0145 - 0.0034i
                                                                  0.0033 - 0.0023i
 0.0333 - 0.0423i
                                 -0.0216 - 0.0082i
                                                                 -0.0071 - 0.0039i
 -0.0570 + 0.0048i
                                  0.0179 - 0.0010i
                                                                  0.0050 - 0.0007i
                                                                \mathbf{x} =
x =
                                \mathbf{x} =
 -0.0237 - 0.0062i
                                 -0.0031 + 0.0003i
                                                                 -0.0011 + 0.0003i
 -0.1043 - 0.0162i
                                  0.0109 - 0.0033i
                                                                  0.0028 - 0.0021i
 0.0737 - 0.0269i
                                 -0.0172 - 0.0071i
                                                                 -0.0064 - 0.0037i
                                                                  0.0044 - 0.0007i
 -0.0880 + 0.0128i
                                  0.0139 - 0.0010i
                                                                \mathbf{x} =
x =
                                \mathbf{x} =
 -0.0150 - 0.0023i
                                 -0.0026 + 0.0004i
                                                                 -0.0010 + 0.0003i
 -0.2621 + 0.0684i
                                  0.0085 - 0.0031i
                                                                  0.0024 - 0.0020i
 0.2412 - 0.0976i
                                 -0.0142 - 0.0063i
                                                                 -0.0058 - 0.0034i
 -0.2408 + 0.1078i
                                  0.0111 - 0.0010i
                                                                  0.0039 - 0.0007i
```

Lampiran 2. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 6,5 bar untuk suspensi depan dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w<sup>2</sup>)+65998.92*16*w*i+1493423.078 -32999.46*16*w*i-746711.539
-32999.46*16*w*i-746711.539 0: -32999.46*16*w*i-746711.539 -
680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1577711.5390-33659.449*16*w*i-761645.769; -
32999.46*16*w*i-746711.539 0 -680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1577711.539
33659.449*16*w*i+761645.769; 0 -33659.449*16*w*i-761645.769
33659.449*16*w*i+761645.769 -
1198.16*16*(w^2)+68665.276*16*w*i+1553757.37]
f=[0; 8310; 66480; 0]
x=inv(z)*f
end
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                 -0.0104 - 0.0009i
                                                                  -0.0022 + 0.0004i
  0.0450
  0.0100
                                  0.1569 + 0.0460i
                                                                  0.0068 - 0.0029i
  0.0800
                                 -0.1718 - 0.0680i
                                                                  -0.0119 - 0.0056i
  -0.0343
                                  0.1695 + 0.0369i
                                                                   0.0092 - 0.0009i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
  0.0544 - 0.0032i
                                 -0.0077 - 0.0002i
                                                                  -0.0019 + 0.0004i
  0.0149 - 0.0003i
                                  0.0557 + 0.0021i
                                                                   0.0056 - 0.0028i
  0.0866 - 0.0003i
                                 -0.0674 - 0.0200i
                                                                  -0.0102 - 0.0051i
 -0.0355 + 0.0002i
                                  0.0621 + 0.0025i
                                                                  0.0077 - 0.0009i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                 -0.0059 + 0.0001i
  0.0865 - 0.0364i
                                                                  -0.0017 + 0.0004i
  0.0429 - 0.0143i
                                  0.0310 - 0.0023i
                                                                   0.0046 - 0.0026i
                                                                  -0.0089 - 0.0046i
  0.1204 - 0.0144i
                                  -0.0405 - 0.0128i
 -0.0386 + 0.0010i
                                  0.0358 - 0.0003i
                                                                   0.0066 - 0.0008i
                                                                x =
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
 -0.0435 - 0.1262i
                                 -0.0047 + 0.0002i
                                                                  -0.0015 + 0.0003i
 -0.0353 - 0.1202i
                                  0.0203 - 0.0032i
                                                                  0.0039 - 0.0024i
  0.0544 - 0.1207i
                                 -0.0284 - 0.0099i
                                                                  -0.0079 - 0.0043i
 -0.0448 + 0.0022i
                                  0.0243 - 0.0009i
                                                                  0.0057 - 0.0008i
x =
                                x =
                                                                 x =
 -0.0427 - 0.0207i
                                 -0.0038 + 0.0003i
                                                                  -0.0013 + 0.0003i
 -0.0813 - 0.0382i
                                  0.0145 - 0.0034i
                                                                   0.0033 - 0.0023i
 0.0334 - 0.0404i
                                 -0.0215 - 0.0082i
                                                                  -0.0071 - 0.0040i
 -0.0572 + 0.0047i
                                  0.0179 - 0.0010i
                                                                   0.0050 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
 -0.0235 - 0.0060i
                                 -0.0031 + 0.0003i
                                                                  -0.0011 + 0.0003i
 -0.1041 - 0.0156i
                                  0.0109 - 0.0033i
                                                                   0.0028 - 0.0021i
                                                                  -0.0064 - 0.0037i
  0.0743 - 0.0262i
                                 -0.0171 - 0.0071i
 -0.0885 + 0.0126i
                                                                  0.0044 - 0.0007i
                                  0.0139 - 0.0010i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
 -0.0150 - 0.0022i
                                  -0.0026 + 0.0004i
                                                                  -0.0010 + 0.0003i
 -0.2642 + 0.0698i
                                  0.0085 - 0.0031i
                                                                  0.0024 - 0.0020i
 0.2440 - 0.0984i
                                 -0.0141 - 0.0063i
                                                                  -0.0058 - 0.0034i
 -0.2440 + 0.1092i
                                  0.0111 - 0.0010i
                                                                  0.0039 - 0.0007i
```

BRAWIJAYA

Lampiran 3. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 7 bar untuk suspensi depan dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w^2)+65998.92*16*w*i+1592984.616 -32999.46*16*w*i-796492.308
-32999.46*16*w*i-796492.308 0: -32999.46*16*w*i-796492.308 -
680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1627492.308 0 -33659.449*16*w*i-812422.154; -
32999.46*16*w*i-796492.308 0 -680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1627492.308
33659.449*16*w*i+812422.154; 0 -33659.449*16*w*i-812422.154
33659.449*16*w*i+812422.154 -
1198.16*16*(w^2)+68665.276*16*w*i+1657341.194]
f=[0; 8310; 66480; 0]
x=inv(z)*f
end
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                 -0.0104 - 0.0009i
                                                                  -0.0022 + 0.0004i
  0.0450
  0.0100
                                  0.1565 + 0.0455i
                                                                  0.0069 - 0.0030i
  0.0800
                                 -0.1712 - 0.0674i
                                                                  -0.0118 - 0.0056i
                                                                   0.0092 - 0.0009i
  -0.0343
                                  0.1692 + 0.0365i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
  0.0543 - 0.0029i
                                 -0.0077 - 0.0002i
                                                                  -0.0019 + 0.0004i
  0.0149 - 0.0003i
                                  0.0556 + 0.0021i
                                                                   0.0056 - 0.0028i
  0.0866 - 0.0003i
                                 -0.0672 - 0.0199i
                                                                  -0.0102 - 0.0051i
 -0.0355 + 0.0002i
                                  0.0621 + 0.0025i
                                                                  0.0077 - 0.0009i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
                                 -0.0059 + 0.0001i
  0.0880 - 0.0356i
                                                                  -0.0017 + 0.0004i
  0.0434 - 0.0140i
                                  0.0310 - 0.0023i
                                                                   0.0046 - 0.0026i
                                                                  -0.0089 - 0.0046i
  0.1210 - 0.0141i
                                  -0.0404 - 0.0128i
 -0.0386 + 0.0009i
                                  0.0359 - 0.0003i
                                                                   0.0066 - 0.0008i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
 -0.0474 - 0.1271i
                                 -0.0047 + 0.0002i
                                                                  -0.0015 + 0.0003i
 -0.0390 - 0.1210i
                                  0.0203 - 0.0032i
                                                                  0.0039 - 0.0024i
  0.0507 - 0.1215i
                                 -0.0283 - 0.0099i
                                                                  -0.0079 - 0.0043i
 -0.0448 + 0.0022i
                                  0.0243 - 0.0009i
                                                                  0.0050 - 0.0007i
x =
                                x =
                                                                 x =
 -0.0427 - 0.0203i
                                 -0.0038 + 0.0003i
                                                                  -0.0013 + 0.0003i
 -0.0814 - 0.0373i
                                  0.0145 - 0.0034i
                                                                   0.0033 - 0.0023i
 0.0334 - 0.0394i
                                 -0.0214 - 0.0082i
                                                                  -0.0071 - 0.0040i
 -0.0573 + 0.0047i
                                  0.0179 - 0.0010i
                                                                   0.0050 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
 -0.0235 - 0.0059i
                                 -0.0031 + 0.0003i
                                                                  -0.0011 + 0.0003i
 -0.1040 - 0.0153i
                                  0.0110 - 0.0033i
                                                                   0.0028 - 0.0021i
                                                                  -0.0064 - 0.0037i
  0.0746 - 0.0258i
                                 -0.0171 - 0.0071i
 -0.0887 + 0.0126i
                                  0.0139 - 0.0010i
                                                                  0.0044 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
 -0.0149 - 0.0022i
                                  -0.0026 + 0.0004i
                                                                  -0.0010 + 0.0003i
 -0.2653 + 0.0704i
                                  0.0086 - 0.0031i
                                                                  0.0024 - 0.0020i
 0.2454 - 0.0987i
                                 -0.0140 - 0.0063i
                                                                  -0.0058 - 0.0034i
 -0.2456 \pm 0.1098i
                                  0.0111 - 0.0010i
                                                                  0.0039 - 0.0007i
```

Lampiran 4. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 8 bar untuk suspensi depan dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w^2)+65998.92*16*w*i+1792107.692 -32999.46*16*w*i-896053.846
-32999.46*16*w*i-896053.846 0: -32999.46*16*w*i-896053.846 -
680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1727053.846 0 -33659.449*16*w*i-913974.923; -
32999.46*16*w*i-896053.846 0 -680*16*(w^2)+32999.46*16*w*i+1727053.846
33659.449*16*w*i+913974.923; 0 -33659.449*16*w*i-913974.923
33659.449*16*w*i+913974.923 -
1198.16*16*(w^2)+68665.276*16*w*i+1846508.843]
f=[0; 8310; 66480; 0]
x=inv(z)*f
end
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                                                  -0.0022 + 0.0004i
                                 -0.0104 - 0.0008i
  0.0450
  0.0096
                                  0.1478 + 0.0411i
                                                                  0.0069 - 0.0030i
  0.0804
                                 -0.1620 - 0.0626i
                                                                  -0.0117 - 0.0056i
  -0.0350
                                  0.1603 + 0.0329i
                                                                  0.0092 - 0.0009i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
  0.0541 - 0.0024i
                                 -0.0077 - 0.0002i
                                                                  -0.0019 + 0.0004i
  0.0145 - 0.0002i
                                  0.0544 + 0.0020i
                                                                  0.0056 - 0.0028i
  0.0870 - 0.0002i
                                 -0.0656 - 0.0196i
                                                                  -0.0101 - 0.0051i
                                  0.0609 + 0.0024i
 -0.0361 + 0.0003i
                                                                  0.0077 - 0.0009i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                 -0.0059 + 0.0001i
  0.0907 - 0.0337i
                                                                  -0.0017 + 0.0004i
  0.0440 - 0.0133i
                                  0.0306 - 0.0023i
                                                                  0.0047 - 0.0026i
  0.1225 - 0.0134i
                                 -0.0397 - 0.0127i
                                                                  -0.0088 - 0.0047i
 -0.0393 + 0.0011i
                                  0.0355 - 0.0003i
                                                                  0.0066 - 0.0008i
                                                                x =
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                 -0.0047 + 0.0002i
 -0.0552 - 0.1288i
                                                                  -0.0015 + 0.0003i
 -0.0472 - 0.1226i
                                  0.0202 - 0.0032i
                                                                  0.0039 - 0.0024i
  0.0438 - 0.1232i
                                 -0.0279 - 0.0099i
                                                                  -0.0078 - 0.0043i
 -0.0456 + 0.0023i
                                  0.0241 - 0.0009i
                                                                  0.0057 - 0.0008i
x =
                                x =
                                                                x =
 -0.0428 - 0.0193i
                                 -0.0038 + 0.0003i
                                                                  -0.0013 + 0.0003i
 -0.0826 - 0.0354i
                                  0.0145 - 0.0034i
                                                                  0.0033 - 0.0023i
 0.0344 - 0.0378i
                                 -0.0212 - 0.0082i
                                                                  -0.0070 - 0.0040i
 -0.0586 + 0.0050i
                                  0.0178 - 0.0010i
                                                                  0.0050 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
 -0.0234 - 0.0057i
                                 -0.0031 + 0.0003i
                                                                  -0.0011 + 0.0003i
 -0.1063 - 0.0139i
                                  0.0110 - 0.0033i
                                                                  0.0028 - 0.0021i
                                                                  -0.0063 - 0.0037i
  0.0776 - 0.0258i
                                 -0.0169 - 0.0071i
 -0.0916 + 0.0136i
                                                                  0.0044 - 0.0007i
                                  0.0138 - 0.0010i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
 -0.0149 - 0.0022i
                                 -0.0026 + 0.0004i
                                                                  -0.0010 + 0.0003i
 -0.2832 + 0.0907i
                                  0.0086 - 0.0031i
                                                                  0.0024 - 0.0020i
 0.2639 - 0.1184i
                                 -0.0139 - 0.0063i
                                                                  -0.0058 - 0.0034i
 -0.2624 + 0.1323i
                                  0.0111 - 0.0010i
                                                                  0.0039 - 0.0007i
```

BRAWIJAY/

Lampiran 5. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 5,5 bar untuk suspensi belakang dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w^2)+133677.84*16*w*i+2588600 -66838.92*16*w*i-1294300 -
66838.92*16*w*i-1294300 0: -66838.92*16*w*i-1294300 -
700*16*(w^2)+66838.92*16*w*i+2956300 0 -82044.7743*16*w*i-1588753.25; -
66838.92*16*w*i-1294300 0 -700*16*(w^2)+66838.92*16*w*i+2956300
82044.7743*16*w*i+1588753.25; 0 -82044.7743*16*w*i-1588753.25
82044.7443*16*w*i+1588753.25 -
1198.16*16*(w^2)+201419.921*16*w*i+3900389.229]
f=[0; 16620; 132960; 0]
x=inv(z)*f
end
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
                                                                \mathbf{x} =
                                 -0.0258 - 0.0051i
                                                                  -0.0048 + 0.0002i
  0.0450
  0.0100
                                  -0.0938 - 0.0162i
                                                                   0.0281 - 0.0028i
  0.0800
                                  0.0516 - 0.0186i
                                                                  -0.0371 - 0.0065i
  -0.0285
                                  -0.0595 + 0.0034i
                                                                   0.0267 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
  0.0493 - 0.0016i
                                  -0.0179 - 0.0023i
                                                                   -0.0041 + 0.0002i
  0.0123 - 0.0001i
                                 -0.1234 - 0.0084i
                                                                   0.0214 - 0.0028i
  0.0830 - 0.0001i
                                  0.0933 - 0.0162i
                                                                  -0.0293 - 0.0056i
 -0.0289 + 0.0001i
                                  -0.0886 + 0.0073i
                                                                   0.0207 - 0.0007i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
  0.0610 - 0.0087i
                                  -0.0132 - 0.0011i
                                                                  -0.0035 + 0.0002i
  0.0214 - 0.0017i
                                  -0.2533 + 0.0184i
                                                                   0.0170 - 0.0028i
  0.0945 - 0.0017i
                                  0.2305 - 0.0375i
                                                                  -0.0240 - 0.0050i
 -0.0299 + 0.0003i
                                  -0.1967 + 0.0333i
                                                                   0.0167 - 0.0007i
                                                                 x =
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
  0.0871 - 0.0343i
                                  -0.0102 - 0.0005i
                                                                  -0.0031 + 0.0003i
  0.0482 - 0.0153i
                                  0.5141 + 0.1966i
                                                                   0.0139 - 0.0027i
  0.1256 - 0.0154i
                                  -0.5320 - 0.2123i
                                                                   -0.0202 - 0.0045i
 -0.0317 + 0.0005i
                                  0.4376 + 0.1419i
                                                                   0.0139 - 0.0006i
\mathbf{x} =
                                                                 x =
                                \mathbf{x} =
  0.0526 - 0.1734i
                                  -0.0082 - 0.0002i
                                                                  -0.0027 + 0.0003i
  0.0524 - 0.1454i
                                  0.1163 + 0.0067i
                                                                   0.0116 - 0.0025i
  0.1367 - 0.1455i
                                  -0.1309 - 0.0200i
                                                                  -0.0173 - 0.0041i
 -0.0345 + 0.0008i
                                  0.1017 + 0.0043i
                                                                   0.0118 - 0.0006i
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
 -0.0741 - 0.0520i
                                  -0.0067 - 0.0000i
                                                                  -0.0024 + 0.0003i
 -0.0977 - 0.0730i
                                  0.0605 - 0.0008i
                                                                   0.0098 - 0.0024i
                                                                   -0.0150 - 0.0038i
 -0.0025 - 0.0733i
                                  -0.0727 - 0.0108i
 -0.0390 + 0.0012i
                                  0.0546 + 0.0002i
                                                                   0.0101 - 0.0006i
                                \mathbf{x} =
\mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{X} =
 -0.0412 - 0.0132i
                                  -0.0056 + 0.0001i
                                                                   -0.0022 + 0.0003i
 -0.0888 - 0.0289i
                                  0.0391 - 0.0023i
                                                                   0.0085 - 0.0023i
 0.0244 - 0.0298i
                                  -0.0495 - 0.0080i
                                                                  -0.0132 - 0.0035i
 -0.0463 + 0.0020i
                                  0.0363 - 0.0005i
                                                                   0.0088 - 0.0006i
```

BRAWIJAYA

Lampiran 6. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 6,5 bar untuk suspensi belakang dengan program MATLAB

>> for w=0: 1: 20;					
z=[-9715*16*(w^2)+133677.8	84*16*w*i+2986846.1	56 -66838.92*16*w*i-			
1493423.078 -66838.92*16*v	1493423 078 - 66838 92*16*w*i-1493423 078 0° - 66838 92*16*w*i-1493423 078 -				
700*16*(w^2)+66838 92*16*w*i+3155423 078 0 -82044 7743*16*w*i-					
1833176 828 - 66838 92*16*w*i-1493423 078 0 -					
700*16*(w^2)+66838.92*16*	w*i+1577711.539 820)44.7743*16*w*i+1833176.828:			
0-82044 7743*16*w*i-18331	76 828 82044 7443*10	6*w*i+1833176 828 -			
1198 16*16*(w^2)+201419 9	21*16*w*i+4500449 1	13]			
f=[0, 16620, 132960, 0]					
x = inv(z)*f					
end	CIAJ	BRA.			
x =	x =	x =			
0 7937	$-0.0589 \pm 0.0325i$	$-0.0035 \pm 0.0003i$			
0.0100	-0.2303 + 0.1570i	0.0182 - 0.0034i			
1 5774	0.0922 - 0.1561i	-0.0250 - 0.0031i			
-0.6385	-0.1270 + 0.1337i	0.0176 - 0.0016i			
v =	v =	v =			
0 2482 - 0 1559j	A 0.0262 + 0.0206i	$-0.0032 \pm 0.0003i$			
0.1166 - 0.0070i	0.0202 + 0.02001 0.2698 + 0.1569i	0.0032 + 0.00031			
4 6189 - 0 1734i	-0.2458 - 0.0901j	-0.0212 - 0.00321			
1,0109 - 0.17341 1,8300 + 0.0717i	-0.2450 ± 0.09011 0.2160 \pm 0.0913i	0.0147 0.0014j			
-1.0390 + 0.07171	0.2100 + 0.09131	v = 0.0147 - 0.00141			
x = 0.5046 + 0.0102i	$X = 0.0014 \pm 0.0010$	$x = 0.0020 \pm 0.0002i$			
-0.3040 - 0.01031	0.0014 ± 0.00101	-0.0029 ± 0.00031			
-0.0800 - 0.00111	0.1003 ± 0.00931	0.0123 - 0.00301			
-0.85/8 - 0.110/1	-0.1052 - 0.00601	-0.0183 - 0.00301			
0.318/+0.04481	$0.08/1 \pm 0.00181$	0.0126 - 0.00121			
X = 0.1750 + 0.0020	X =	x =			
$-0.1/59 \pm 0.00381$	-0.0031 + 0.00011	-0.0026 + 0.00031			
-0.0646 ± 0.00281	0.0601 - 0.00131	0.0107 - 0.00281			
-0.2593 - 0.05881	-0.0659 - 0.00291	-0.0160 - 0.00291			
0.0802 ± 0.02411	0.0516 - 0.00241	0.0109 - 0.00111			
X =	x=56	$() \forall \mathbf{x} =$			
-0.0967 + 0.00571	-0.0041 + 0.00011	-0.0023 + 0.00031			
-0.0684 ± 0.00661	0.0402 - 0.00321	0.0092 - 0.00271			
-0.1105 - 0.0463i	-0.0478 - 0.0029i	-0.0142 - 0.0028i			
0.0177 + 0.0213i	0.0360 - 0.0025i	0.0095 - 0.0010i			
x =	x =	x =			
-0.0659 + 0.0070i	-0.0040 + 0.0002i	-0.0021 + 0.0003i			
-0.0830 + 0.0133i	0.0294 - 0.0036i	0.0080 - 0.0025i			
-0.0412 - 0.0451i	-0.0371 - 0.0031i	-0.0126 - 0.0027i			
-0.0165 + 0.0244i	0.0272 - 0.0022i	0.0084 - 0.0009i			
x =	x =	x =			
-0.0542 + 0.0105i	-0.0038 + 0.0002i	-0.0019 + 0.0003i			
-0.1191 + 0.0319i	0.0227 - 0.0036i	0.0070 - 0.0024i			
0.0124 - 0.0578i	-0.0300 - 0.0031i	-0.0114 - 0.0026i			
-0.0527 + 0.0386i	0.0215 - 0.0018i	0.0075 - 0.0008i			

Lampiran 7. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 7 bar untuk suspensi belakang dengan program MATLAB

$ \begin{aligned} & z = [-9715*16*(w^2) + 133677.84*16*w*i + 3185969.232 - 66838.92*16*w*i - 1592984.616 - 700*16*(w^2) + 66838.92*16*w*i - 1592984.616 0 - 2044.7743*16*w*i - 1592984.616 0 - 200*16*(w^2) + 66838.92*16*w*i - 12592984.616 0 - 200*16*(w^2) + 66838.92*16*w*i - 1259284.616 0 - 200*16*(w^2) + 66838.92*16*w*i - 1259284.616 0 - 200*1743*16*w*i + 1955388.616 - 200*1743*16*w*i - 1955388.616 * 2044.7743*16*w*i + 1955388.616 - 200*1743*16*(w^2) + 201*149.921*16*w*i + 4800479.053] \\ f = [0; 16620; 132960; 0] \\ & x = x = x = x = x = x = 0.0450 - 0.0048 + 0.0002i \\ 0.0100 & -0.0933 - 0.0158i & 0.0281 - 0.0027i \\ 0.0100 & -0.0933 - 0.0158i & 0.0281 - 0.0027i \\ 0.0123 - 0.001i & -0.173 - 0.0023i & 0.0267 - 0.0007i \\ x = x = x = x = x = x = x = 0.0493 - 0.001i & -0.1232 - 0.0082i & -0.0214 - 0.0028i \\ 0.0330 - 0.0001i & -0.1232 - 0.0082i & 0.0214 - 0.0028i \\ 0.0289 + 0.0001i & -0.0339 + 0.0159i & -0.0292 - 0.0056i \\ -0.0289 + 0.0001i & -0.2339 + 0.0186i & 0.0170 - 0.0028i \\ 0.0264 - 0.0015i & -0.2317 - 0.0374i & -0.0036 + 0.0002i \\ 0.0126 - 0.0015i & -0.2317 - 0.0374i & -0.0031 + 0.0003i \\ 0.0486 - 0.0152i & -0.5283 + 0.2078i & -0.0031 + 0.0003i \\ 0.0486 - 0.0152i & -0.5283 + 0.2078i & -0.0021 - 0.0041i & -0.0028i \\ -0.0217 - 0.005i & 0.4351 + 0.1388i & 0.0139 - 0.0027i \\ 0.0214 - 0.0025i & -0.5283 + 0.2078i & -0.0021 - 0.0045i \\ -0.0317 + 0.0005i & 0.4351 + 0.1388i & 0.0139 - 0.0027i \\ 0.0486 - 0.1552i & 0.1161 + 0.0066i & 0.0116 - 0.0026i \\ 0.1329 - 0.1553i & -0.1304 + 0.0199i & -0.0172 - 0.0041i \\ -0.0346 + 0.008i & 0.1161 + 0.0066i & 0.0116 - 0.0026i \\ 0.1329 - 0.1553i & -0.1304 + 0.0008i & -0.0172 - 0.0041i \\ -0.0346 + 0.0098i & 0.0164 + 0.0008i & -0.0172 - 0.0041i \\ -0.0346 + 0.0098i & 0.0164 + 0.0008i & -0.0172 - 0.0041i \\ -0.0346 + 0.0098i & 0.0164 + 0.0008i & -0.0132 - 0.0035i \\ -0.0391 + 0.0012i & 0.0566 + 0.0001i & -0.00224 + 0.0003i \\ -0.0391 + 0.0012i & 0.0365 + 0.$	>> for w=0: 1: 20;		
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	z=[-9715*16*(w^2)+1336	77.84*16*w*i+3185969.232 -	-66838.92*16*w*i-
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	1592984.616 -66838.92*1	6*w*i-1592984.616 0: -66838	3.92*16*w*i-1592984.616 -
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	700*16*(w^2)+66838.92*	16*w*i+3254984.616 0 -8204	14.7743*16*w*i-
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	1955388.616: -66838.92*1	6*w*i-1592984.616.0 -	VHINIVEHIER
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	700*16*(w^2)+66838.92*	16*w*i+3254984.616 82044.	7743*16*w*i+1955388.616:
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	0 -82044 7743*16*w*i-19	55388 616 82044 7443*16*w	*i+1955388 616 -
	1198 16*16*(w^2)+20141	9 921*16*w*i+4800479 0531	
$ \begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	f=[0.16620.132960.0]		
and (a) $x =$ $x =$ $x =$ $x =$ 0.0450-0.0257 - 0.0049i-0.0048 + 0.0002i0.0100-0.0933 - 0.0158i0.0281 - 0.0027i0.08000.0522 - 0.0181i-0.0369 - 0.0065i-0.0285-0.0596 + 0.0033i0.0267 - 0.0007i $x =$ $x =$ $x =$ 0.0493 - 0.0012i-0.0178 - 0.0023i-0.0041 + 0.0002i0.0123 - 0.0001i-0.1232 - 0.0082i0.0214 - 0.0028i0.0830 - 0.0001i0.0938 - 0.0159i-0.0292 - 0.0056i-0.0289 + 0.0001i-0.0588 + 0.0073i0.0207 - 0.0007i $x =$ $x =$ $x =$ 0.0617 - 0.0078i-0.0132 - 0.0011i-0.0036 + 0.0002i0.0216 - 0.0015i0.2317 - 0.0374i-0.0136 + 0.0002i0.0946 - 0.0015i0.2317 - 0.0374i-0.0138 - 0.0007i $x =$ $x =$ $x =$ 0.0902 - 0.0339i-0.0102 - 0.0005i-0.0139 - 0.0027i0.1270 - 0.0152i0.5108 + 0.1923i0.0139 - 0.0027i0.1270 - 0.0152i0.0132 + 0.0002i-0.0201 - 0.0045i0.0481 - 0.1851i-0.0082 - 0.0002i-0.0028 + 0.0003i0.0486 - 0.1552i0.1161 + 0.0046i0.0116 - 0.0026i0.1292 - 0.1553i-0.1304 - 0.0199i-0.0172 - 0.0041i-0.0314 + 0.0008i0.1016 + 0.0043i0.0118 - 0.0003i0.0481 - 0.1851i-0.00667 - 0.00002i-0.0028 + 0.0003i0.0486 - 0.1522i0.1664 + 0.0019i-0.0122 + 0.0003i0.0503 - 0.0691i-0.0056 + 0.0002i0.0110 - 0.0006i $x =$ $x =$ $x =$ <td>x = inv(z)*f</td> <td></td> <td></td>	x = inv(z)*f		
x =x =x =x =0.0450 $-0.0257 - 0.0049i$ $-0.0048 + 0.002i$ 0.0100 $-0.0933 - 0.0158i$ $0.0281 - 0.0027i$ 0.0800 $0.0522 - 0.0181i$ $-0.0369 - 0.0065i$ -0.0285 $-0.0596 + 0.0033i$ $0.0267 - 0.0007i$ x =x =x = $0.0493 - 0.0012i$ $-0.0178 - 0.0023i$ $-0.0041 + 0.0002i$ $0.0123 - 0.0001i$ $-0.1232 - 0.0082i$ $0.0214 - 0.0028i$ $0.0830 - 0.0001i$ $-0.0988 + 0.073i$ $0.0207 - 0.0007i$ x =x =x = $0.0617 - 0.0078i$ $-0.0132 - 0.0011i$ $-0.0036 + 0.0002i$ $0.0216 - 0.0015i$ $-0.2539 + 0.0186i$ $0.0170 - 0.0028i$ $0.0946 - 0.0015i$ $0.2317 - 0.0374i$ $-0.0239 - 0.0050i$ $0.092 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.0486 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0026i$ $0.0486 - 0.152i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.129 - 0.0055i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0139 - 0.0026i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.102 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.018i - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $0.0931 + 0.0012i$ $0.0566 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $0.0931 + 0.0021i$ $0.0566 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $0.0931 + $	end		
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	x =		x =
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0.0450	-0.0257 - 0.0049i	$-0.0048 \pm 0.0002i$
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0.0100	-0.0933 - 0.0158i	0.0281 - 0.0027i
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0.0800	0 0522 - 0 0181i	-0.0369 - 0.0065i
x =x =x =x = $0.0493 - 0.0012i$ $-0.0178 - 0.0023i$ $-0.0041 + 0.0002i$ $0.0123 - 0.0001i$ $-0.1232 - 0.0082i$ $0.0214 - 0.0028i$ $0.0830 - 0.0001i$ $0.0938 - 0.0159i$ $-0.0292 - 0.0056i$ $-0.0289 + 0.0001i$ $-0.0888 + 0.0073i$ $0.0207 - 0.0007i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0617 - 0.0078i$ $-0.0132 - 0.0011i$ $-0.0036 + 0.0002i$ $0.0216 - 0.015i$ $-0.2539 + 0.0186i$ $0.0170 - 0.0028i$ $0.0299 + 0.0002i$ $-0.1977 + 0.0334i$ $-0.0239 - 0.0050i$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0201 - 0.0027i$ $0.170 - 0.0152i$ $0.5283 + 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0003i$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0002i$ $-0.0139 - 0.0027i$ $0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0003i$ $0.0099 - 0.0024i$ $0.0031 - 0.0691i$ $0.0665 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0746 - 0.0492i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$	-0.0285	$-0.0596 \pm 0.0033i$	0.0267 - 0.0007i
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	x =	$\mathbf{x} = -\mathbf{A}$	x =
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0 0493 - 0 0012i	-0 0178 - 0 0023i	-0.0041 + 0.0002i
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0 0123 - 0 0001i	-0.1232 - 0.0082i	0 0214 - 0 0028i
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0.0830 - 0.0001i	0.0938 - 0.0159i	-0.0292 - 0.0056i
x = $x =$ $x =$ $x =$ $0.0617 - 0.0078i$ $-0.0132 - 0.0011i$ $-0.0036 + 0.0002i$ $0.0216 - 0.0015i$ $-0.2539 + 0.0186i$ $0.0170 - 0.0028i$ $0.0946 - 0.0015i$ $0.2317 - 0.0374i$ $-0.0239 - 0.0050i$ $-0.0299 + 0.0002i$ $-0.1977 + 0.0334i$ $0.0168 - 0.0007i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0496 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0026i$ $-0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0110 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0566 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $0.0391 + 0.0012i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0022 + 0.0003i$ $0.0092 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$	-0.0289 ± 0.00011	$-0.0888 \pm 0.0073i$	0.0292 - 0.00001
$n_{0.0617} - 0.0078i$ $-0.0132 - 0.0011i$ $-0.0036 + 0.0002i$ $0.0216 - 0.0015i$ $-0.2539 + 0.0186i$ $0.0170 - 0.0028i$ $0.0946 - 0.0015i$ $0.2317 - 0.0374i$ $-0.0239 - 0.0050i$ $-0.0299 + 0.0002i$ $-0.1977 + 0.0334i$ $0.0168 - 0.0007i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0496 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0003i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0026i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0026i$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0409 - 0.0127i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$	x =	x =	x =
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0 0617 - 0 0078j	-0.0132 - 0.0011i	$-0.0036 \pm 0.0002i$
$0.0216 - 0.0015i$ $0.2317 - 0.0374i$ $-0.0239 - 0.0050i$ $0.0299 + 0.0002i$ $-0.1977 + 0.0334i$ $0.0168 - 0.0007i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0496 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0026i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.0329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.031 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0026i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $0.0091 + 0.0012i$ $0.0566 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $0.0091 + 0.0012i$ $0.0566 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $0.00050 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$	0.0216 - 0.0015i	$-0.2539 \pm 0.0186i$	0.0170 - 0.0028i
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0.0946 - 0.0015i	0.2317 - 0.0374i	-0.0239 - 0.0050j
x = $x =$ $x =$ $x =$ $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0496 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$	-0.0299 ± 0.00131	-0.1977 + 0.0334i	0.0168 - 0.0007i
a a a a a $0.0902 - 0.0339i$ $-0.0102 - 0.0005i$ $-0.0031 + 0.0003i$ $0.0496 - 0.0152i$ $0.5108 + 0.1923i$ $0.0139 - 0.0027i$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0008i$	x =	x =	x =
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	0 0902 - 0 0339i	-0.0102 - 0.0005i	$-0.0031 \pm 0.0003i$
0.0100 + 0.01021 $-0.0100 + 0.01021$ $-0.0100 + 0.01021$ $0.1270 - 0.0152i$ $-0.5283 - 0.2078i$ $-0.0201 - 0.0045i$ $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.031 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $-0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $-0.0088 - 0.0006i$	0.0496 - 0.0152i	0.5102 + 0.1923i	0.0139 - 0.0027i
0.1270 0.001521 0.0255 0.20161 0.0201 0.00161 $-0.0317 + 0.0005i$ $0.4351 + 0.1388i$ $0.0139 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.02050 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	0 1270 - 0 0152i	-0 5283 - 0 2078i	-0.0201 - 0.0045i
x = $x =$ $x =$ $x =$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $-0.0132 - 0.0035i$	$-0.0317 \pm 0.0005i$	$0.4351 \pm 0.1388i$	0 0139 - 0 0006i
n $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0481 - 0.1851i$ $-0.0082 - 0.0002i$ $-0.0028 + 0.0003i$ $0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $-0.0132 - 0.0035i$	x =	x =	x =
$0.0486 - 0.1552i$ $0.1161 + 0.0066i$ $0.0116 - 0.0026i$ $0.1329 - 0.1553i$ $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $-0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $-0.0132 - 0.0035i$	0.0481 - 0.1851i	-0.0082 - 0.0002i	$-0.0028 \pm 0.0003i$
0.1329 - 0.1553i $-0.1304 - 0.0199i$ $-0.0172 - 0.0041i$ $0.0346 + 0.0008i$ $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	0.0486 - 0.1552i	$0.1161 \pm 0.0066i$	0.0116 - 0.0026i
-0.0346 + 0.0008i $0.1016 + 0.0043i$ $0.0118 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	0 1329 - 0 1553i	-0 1304 - 0 0199i	-0 0172 - 0 0041i
x =x =x = $-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ x =x =x = $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	$-0.0346 \pm 0.0008i$	$0.1016 \pm 0.0043i$	0.0118 - 0.0006i
$-0.0746 - 0.0492i$ $-0.0067 - 0.0000i$ $-0.0024 + 0.0003i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	x =	x =	$\mathbf{x} =$
$-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0983 - 0.0691i$ $0.0605 - 0.0008i$ $0.0099 - 0.0024i$ $-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	-0 0746 - 0 0492i	-0 0067 - 0 0000i	-0.0024 + 0.0003i
$-0.0031 - 0.0694i$ $-0.0724 - 0.0108i$ $-0.0150 - 0.0038i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $\mathbf{x} =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	-0.0983 - 0.0691i	0.0605 - 0.0008i	0 0099 - 0 0024j
-0.0391 + 0.0012i $0.0724 + 0.0010i$ $0.0104 + 0.0000i$ $-0.0391 + 0.0012i$ $0.0546 + 0.0002i$ $0.0101 - 0.0006i$ $x =$ $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	-0.0031 - 0.0694i	-0.0724 - 0.0108i	-0.0150 - 0.0038i
x = $x =$ $x =$ $-0.0409 - 0.0127i$ $-0.0056 + 0.0001i$ $-0.0022 + 0.0003i$ $-0.0881 - 0.0278i$ $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	-0.0391 + 0.0012i	$0.0546 \pm 0.0002i$	0.0101 - 0.0006i
-0.0409 - 0.0127i -0.0056 + 0.0001i -0.0022 + 0.0003i -0.0881 - 0.0278i 0.0392 - 0.0023i 0.0085 - 0.0023i 0.0250 - 0.0286i -0.0494 - 0.0080i -0.0132 - 0.0035i -0.0464 + 0.0019i 0.0363 - 0.0005i 0.0088 - 0.0006i	x =	x =	$\mathbf{x} =$
-0.0881 - 0.0278i $0.0392 - 0.0023i$ $0.0085 - 0.0023i$ $0.0250 - 0.0286i$ $-0.0494 - 0.0080i$ $-0.0132 - 0.0035i$ $-0.0464 + 0.0019i$ $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	-0 0409 - 0 0127i	$-0.0056 \pm 0.0001i$	$-0.0022 \pm 0.0003i$
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	-0.0881 - 0.0278i	0.0392 - 0.0023i	0.0085 - 0.0023i
-0.0464 + 0.0019i $0.0363 - 0.0005i$ $0.0088 - 0.0006i$	0.0250 - 0.0286i	-0.0494 - 0.0080i	-0.0132 - 0.0035i
	-0.0464 + 0.0019i	0.0363 - 0.0005i	0.0088 - 0.0006i
Lampiran 8. Perhitungan amplitudo respon *displacement* pada tekanan 8 bar untuk suspensi belakang dengan program MATLAB

```
>> for w=0: 1: 20;
z=[-9715*16*(w^2)+133677.84*16*w*i+3584215.384 -66838.92*16*w*i-
1792107.692 -66838.92*16*w*i-1792107.692 0; -66838.92*16*w*i-1792107.692 -
700*16*(w^2)+66838.92*16*w*i+3454107.692 0 -82044.7743*16*w*i-2199812.192;
-66838.92*16*w*i-1792107.692 0 -700*16*(w^2)+66838.92*16*w*i+3454107.692
82044.7743*16*w*i+2199812.192; 0 -82044.7743*16*w*i-2199812.192
82044.7443*16*w*i+2199812.192 -
1198.16*16*(w<sup>2</sup>)+201419.921*16*w*i+5400538.931]
f=[0; 16620; 132960; 0]
x=inv(z)*f
end
\mathbf{x} =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
                                  -0.0256 - 0.0049i
                                                                  -0.0048 + 0.0002i
  0.0450
  0.0100
                                  -0.0931 - 0.0155i
                                                                   0.0282 - 0.0027i
  0.0800
                                  0.0525 - 0.0177i
                                                                   -0.0368 - 0.0065i
  -0.0285
                                  -0.0597 + 0.0033i
                                                                   0.0267 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                                                 x =
                                x =
  0.0492 - 0.0010i
                                  -0.0178 - 0.0023i
                                                                   -0.0041 + 0.0002i
  0.0122 - 0.0000i
                                  -0.1230 - 0.0081i
                                                                   0.0215 - 0.0028i
  0.0830 - 0.0000i
                                  0.0941 - 0.0157i
                                                                   -0.0291 - 0.0056i
 -0.0289 + 0.0000i
                                  -0.0890 + 0.0072i
                                                                   0.0208 - 0.0007i
\mathbf{x} =
                                x =
                                                                 x =
                                  -0.0132 - 0.0011i
  0.0620 - 0.0072i
                                                                   -0.0036 + 0.0002i
  0.0216 - 0.0014i
                                  -0.2543 + 0.0186i
                                                                   0.0171 - 0.0028i
  0.0947 - 0.0014i
                                  0.2324 - 0.0373i
                                                                   -0.0239 - 0.0050i
 -0.0299 + 0.0002i
                                  -0.1984 + 0.0334i
                                                                   0.0168 - 0.0007i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
  0.0923 - 0.0334i
                                  -0.0102 - 0.0005i
                                                                   -0.0031 + 0.0003i
  0.0505 - 0.0149i
                                  0.5087 + 0.1894i
                                                                   0.0139 - 0.0027i
  0.1279 - 0.0150i
                                  -0.5259 - 0.2048i
                                                                  -0.0200 - 0.0045i
 -0.0318 + 0.0005i
                                  0.4336 + 0.1368i
                                                                   0.0139 - 0.0006i
                                x =
\mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
                                  -0.0082 - 0.0002i
  0.0452 - 0.1934i
                                                                  -0.0028 + 0.0003i
  0.0462 - 0.1621i
                                  0.1160 + 0.0066i
                                                                   0.0116 - 0.0026i
  0.1305 - 0.1623i
                                  -0.1301 - 0.0197i
                                                                   -0.0172 - 0.0041i
                                  0.1015 + 0.0043i
 -0.0346 + 0.0008i
                                                                   0.0118 - 0.0006i
x =
                                \mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
 -0.0749 - 0.0475i
                                  -0.0067 - 0.0000i
                                                                  -0.0025 + 0.0003i
 -0.0988 - 0.0666i
                                                                   0.0099 - 0.0024i
                                  0.0605 - 0.0008i
 -0.0036 - 0.0669i
                                  -0.0723 - 0.0107i
                                                                   -0.0149 - 0.0038i
 -0.0391 + 0.0012i
                                  0.0546 + 0.0002i
                                                                   0.0101 - 0.0006i
\mathbf{x} =
                                                                 \mathbf{x} =
                                x =
 -0.0407 - 0.0123i
                                  -0.0056 + 0.0001i
                                                                   -0.0022 + 0.0003i
 -0.0877 - 0.0270i
                                  0.0392 - 0.0023i
                                                                   0.0085 - 0.0023i
 0.0254 - 0.0279i
                                  -0.0492 - 0.0079i
                                                                   -0.0131 - 0.0035i
 -0.0465 + 0.0019i
                                  0.0363 - 0.0005i
                                                                   0.0088 - 0.0006i
```

BRAWIJAY/



