# **BAB III** METODOLOGI PENELITIAN

## 3.1 Metode Penelitian

Proses penelitian ini dilakukan dengan metode penelitian secara simulasi, yaitu dengan membuat sayap dengan tambahan winglet melalui software Solid work setelah itu di rubah formatnya ke software Ansyis Fluent 14.5 setelah itu diproses sehingga akan mengetahui variasi sudut tekuk/winglet mana yang memiliki kinerja Aerodinamika lift BRAWINA dan drag

## 3.2 Tempat dan waktu pengerjaan penelitian

Penelitian ini dilakukan di laptop pribadi

#### 3.3 Variabel Penelitian

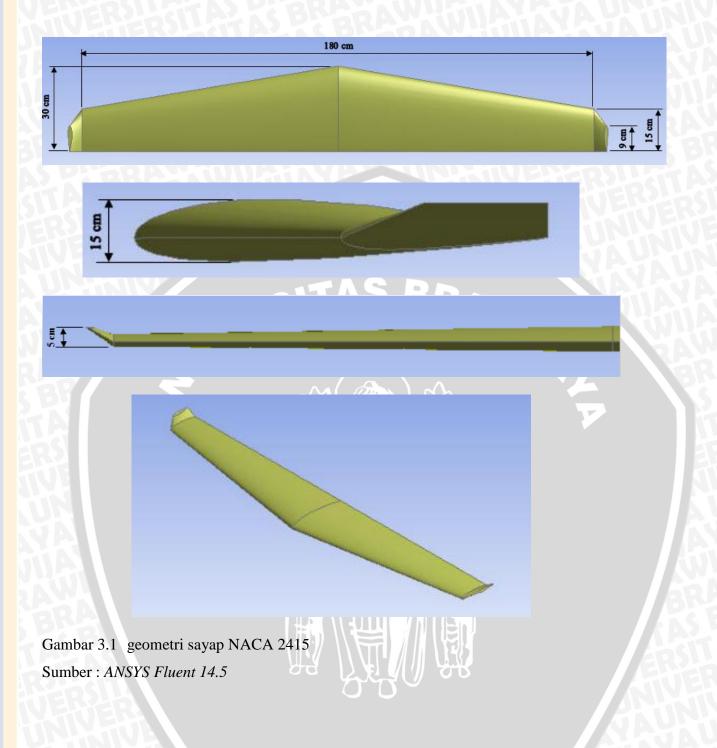
- 1. Variabel bebas
  - Sudut serang atau angle of attack (AOA): 0°, 8°, 10°, 12°, 14°, 16°, 18° atau terlihat sampai *stall*.
  - Airfoil menggunakan NACA 2415
  - Sudut tekuk pada winglet menggunakan variasi sudut kemiringan yaitu 15°, 30°, 45°, 60°, dan tanpa winglet dengan panjang winglet 5 cm
- 2. Variabel terikat
  - Gaya angkat (*lift*)
  - Gaya hambat atau seret (*drag*)
- 3. Variabel terkontrol
  - 15 m/s

# 3.4 Peralatan yang dibutuhkan untuk penelitian secara simulasi

Disini saya menggunakan Laptop ASUS untuk melakukan simulasi ANSYS 14.5

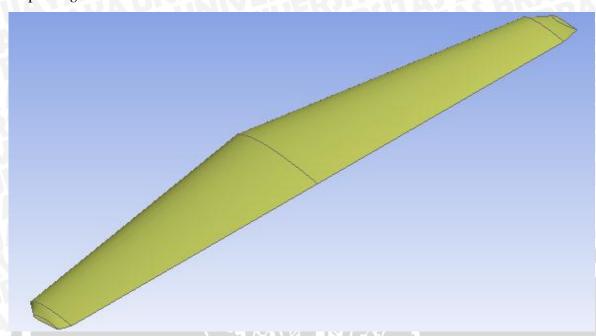
## 2. Geometri sayap

Geometri ini memakai model airfoil NACA 2415. Berikut dibawah ini ;



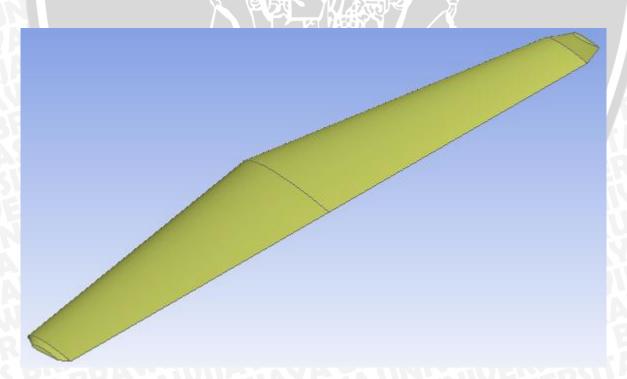
# 3. Variasi sayap Winglet

Dibawah ini ada variasi sayap Winglet dengan sudut tekuk 15°, 30°, 45°, 60°, dan tanpa winglet



Gambar 3.2 Sayap dengan Winglet 15°

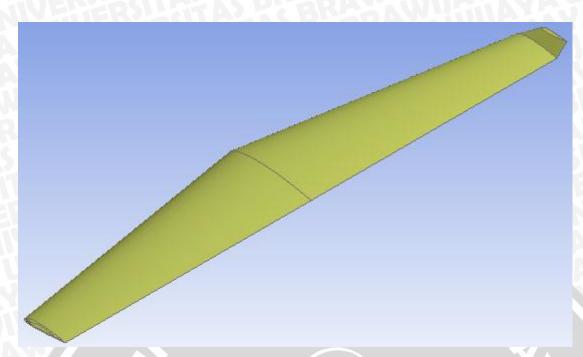
Sumber: ANSYS Fluent 14.5



Gambar 3.3 Sayap dengan Winglet 30°

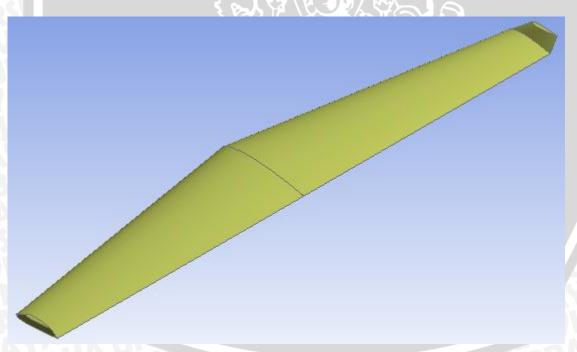
Sumber: ANSYS Fluent 14.5





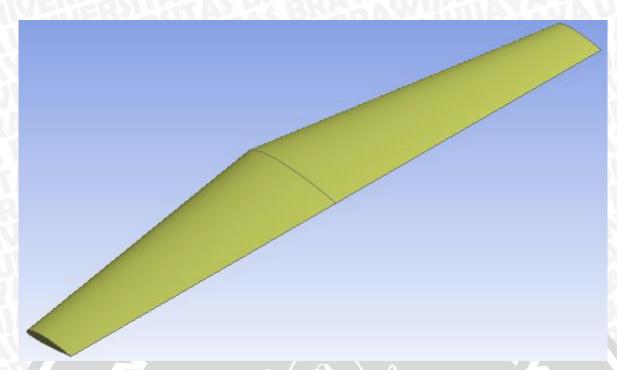
Gambar 3.4 Sayap dengan Winglet 45°

Sumber: ANSYS Fluent 14.5



Gambar 3.5 Sayap dengan Winglet 60°

Sumber: ANSYS Fluent 14.5



Gambar 3.6 Sayap tanpa Winglet

Sumber: ANSYS Fluent 14.5

## 3.5 Prosedur Penelitian secara simulasi

Penelitian yang dilakukan menggunakan simulasi selanjutnya dilakukan perbandingan diantara variasi sudut tekuk/winglet, dimana dari hasil perbandingan tersebut akan diketahui sudut tekuk/winglet mana yang memperoleh gaya lift dan drag yang sesuai.

### 3.5.1 Penelitian Simulasi

Pengunaan sebelum *pocessor* adalah proses data diinput mulai dari pendefinisian domain serta pendefinisan kondisi batas atau lapisan batas. Pada tahap itu sebuah benda yang akan di analisa dibagi dengan jumlah grid tertentu atau meshing. Tahap berikutnya processor, proses yang dilakukan yaitu perhitungan data masukan dengan persamaan langsung dan iteratif atau sangat teliti..

## 1. Pemodelan geometri

- a. Memodelkan geometri sayap dengan ukuran bentuk yang dinginkan dan menentukan kondisi batas yang diinginkan
- b. Meshing, yaitu proses membagi geometri menjadi elemen yang lebih kecil (node). Semakin kecil node yang dibentuk hasil perhitungan yang akan diperoleh akan semakin akurat.

# 2. Langkah-Langkah simulasi pada software Ansys Fluent 14.5

• General:

Equation type: pressure based

Persamaan tipe ini dipilih karena kondisi simulasi airfoil ini berada pada kecepatan 15 m/sec

Model

Viscous model: k-epsilon

Energy: on

Pemodelan viskositas ini diambil karena menurut panduan Fluent pemodelan jenis ini dapat menggambarkan kondisi boundary layer dengan baik.

• Material

Create / edit

Density model: ideal gas

Dengan menggunakan model massa jenis ini, Fluent akan menggunakan persamaan energy untuk menyelesaikan simulasi yang hendak diselesaikan. Dengan menggunakan persamaan energy hasil yang didapat akan lebih mendekati kondisi sebenarnya.

Boundary condition

Velocity inlet

**Edit** 

*Velocity magnitude (m/s):15 m/s* 

Operating condition: 101325 Pa

• Reference values

 $Area: 1 \text{ m}^2$ 

Depth: 1 m

*Density* : 1,225 Kg/m<sup>3</sup>

Semua data tersebut akan terhitung secara otomatis pada reference values pada program Fluent.

Solution methods

Formulation: implicit

Gradient solution: least square cell based

Flow: second order upwind

Modified turbulent viscosity: second order upwind

Pada bagian solution control, nilai courant number dan under-relaxation factors diatur sesuai dengan kebutuhan. Hal ini mengakibatkan jumlah iterasi yang harus dilakukan sangat beragam tergantung kerapatan *mesh* yang ada. Untuk kami menggunakan 1000 iterasi.

# 3.6 Diagram Alir Penelitian

