

Structures Explained Resolução da Seção Transversal

Laboratório AeroTech

Departamento de Engenharia Aeronáutica

Universidade de São Paulo



1 Subdividir a geometria da seção transversal em formas geométricas (subáreas) de propriedades conhecidas

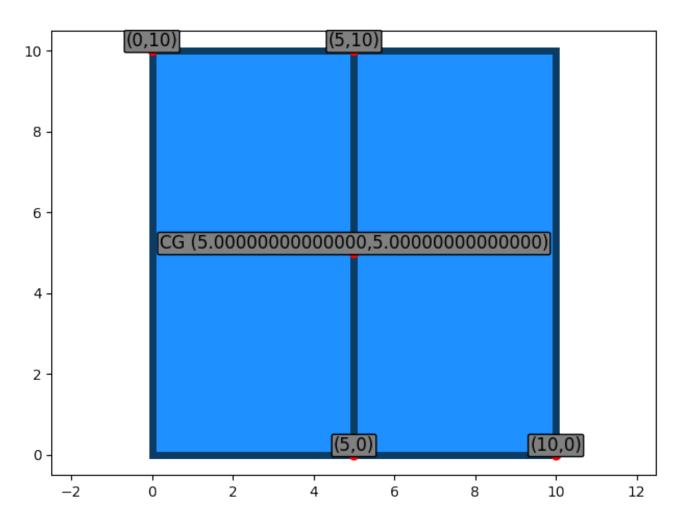


Figura 1: Estrutura com subáreas contornadas de preto

2 Calcular os momentos estáticos em relação ao eixo de interesse

2.1 Cálculo do momento estático em relação ao eixo X:



2.2 Cálculo do momento estático em relação ao eixo Y:

$$Ms_{y_{total}} = \sum Ms_y$$

$$Ms_y = Area_{(sub\acute{a}rea)} \cdot \overline{X}$$

$$Ms_{y_{total}} = 2.5 \cdot 50 + 50 \cdot 7.5$$

$$Ms_{y_{total}} = 500.0000000000000 \ m^3$$

3 Calcular os centroides em relação ao eixo de interesse

3.1 Cálculo do centroide em relação ao eixo X:

$$X_{cg} = \frac{Ms_y}{A_{total}}$$

$$X_{cg} = \frac{2.5 \cdot 50 + 50 \cdot 7.5}{50 + 50} \ m$$

$$X_{cg} = 5.0000000000000000000 m$$

3.2 Cálculo do centroide em relação ao eixo Y:

$$Y_{cg} = \frac{Ms_x}{A_{total}}$$

$$Y_{cg} = \frac{5.0 \cdot 50 + 50 \cdot 5.0}{50 + 50} \ m$$

4 Calcular os momentos de inércia em relação aos eixos de interesse

Quando necessário (ou, na dúvida, sempre), aplicar o teorema dos eixos paralelos Teorema dos eixos paralelos: $I' = I + A * d^2$



4.1 Cálculo do Momento de Inércia em relação a X:

$$I_{x_{total}} = \sum I_x$$

$$I_{x_{(ret \hat{a}ngulos)}} = \frac{base \cdot altura^3}{12}$$

$$I_{x_{total}} = \mathsf{None}$$

4.2 Cálculo do Momento de Inércia em relação a Y:

$$I_{y_{total}} = \sum Iy$$

$$I_{y_{(ret\hat{a}ngulos)}} = \frac{base^3 \cdot altura}{12}$$

$$I_{y_{total}} = 5^3 \cdot 10 \frac{1}{12} + 5^3 \cdot 10 \frac{1}{12} + 50 (5.0 - 2.5)^2 + 50 (5.0 - 7.5)^2$$

$$I_{y_{total}} = 833.33333333333 m^4$$