

UNIVERSIDADE DA BEIRA INTERIOR

CURSO: 1º CICLO E MESTRADO INTEGRADO EM ENGENHARIA AERONÁUTICA – 3º ANO
 UNIDADE CURRICULAR: ESTRUTURAS AEROESPACIAIS I – 10362/15089

FORMULÁRIO

Rotação de tensões e extensões planas	
$\sigma_n = \sigma_x \cos^2 \theta + \sigma_y \sin^2 \theta + \tau_{xy} \sin 2\theta$	$\varepsilon_n = \varepsilon_x \cos^2 \theta + \varepsilon_y \sin^2 \theta + \frac{\gamma_{xy}}{2} \sin 2\theta$
Extensões constitutivas planas	
$\begin{Bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} 1/E_x & -\nu_{yx}/E_y & 0 \\ -\nu_{xy}/E_x & 1/E_y & 0 \\ 0 & 0 & 1/G_{xy} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} + \Delta T \begin{Bmatrix} \alpha_x \\ \alpha_y \\ 0 \end{Bmatrix}$	
Flexão	
$\sigma_z = \frac{M_x(I_{yy}y - I_{xy}x)}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} + \frac{M_y(I_{xx}x - I_{xy}y)}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2}$	$\sigma_z = \left(\frac{M_y I_{xx} - M_x I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) x + \left(\frac{M_x I_{yy} - M_y I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) y$
$-w_y = \frac{\partial S_y}{\partial z} = \frac{\partial^2 M_x}{\partial z^2}$	$-w_x = \frac{\partial S_x}{\partial z} = \frac{\partial^2 M_y}{\partial z^2}$
$\begin{Bmatrix} u'' \\ v'' \end{Bmatrix} = \frac{-1}{E(I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2)} \begin{bmatrix} -I_{xy} & I_{xx} \\ I_{yy} & -I_{xy} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} M_x \\ M_y \end{Bmatrix}$	
Corte	
$q_s = -\frac{(S_x I_{xx} - S_y I_{xy})}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \int_0^s t x ds - \frac{(S_y I_{yy} - S_x I_{xy})}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \int_0^s t y ds$ (para secção aberta)	
$q_s = -\left(\frac{S_x I_{xx} - S_y I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \int_0^s t x ds - \left(\frac{S_y I_{yy} - S_x I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \int_0^s t y ds + q_{s,0}$ (para secção fechada)	
$S_x \eta_0 - S_y \xi_0 = \oint p q_b ds + 2 A q_{s,0}$	
Para secção idealizada:	
$q_2 - q_1 = -\left(\frac{S_x I_{xx} - S_y I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \left(\int_0^s t_D x ds + \sum_{r=1}^n B_r x_r \right) - \left(\frac{S_y I_{yy} - S_x I_{xy}}{I_{xx}I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \left(\int_0^s t_D y ds + \sum_{r=1}^n B_r y_r \right)$	
Torção (para secção fechada)	
$T = \oint p q ds$	$T = 2 A q$
$\frac{d\theta}{dz} = \frac{q}{2A} \oint \frac{ds}{Gt}$	$GJ = 4A^2 \left/ \oint \frac{ds}{Gt} \right.$
Torção (para secção aberta)	
$\tau_{zs,\max} = \pm Gt \frac{d\theta}{dz}$	$J = \sum \frac{st^3}{3}, \quad J = \frac{1}{3} \int_{sec \varphi \bar{a}} t^3 ds$
$T = GJ \frac{d\theta}{dz}$ (para qualquer secção)	

Empeno
$(w_s - w_0) = \int_0^s \frac{q_s}{Gt} ds - \frac{A_{OS}}{A} \oint \frac{q_s}{Gt} ds ; w_0 = \frac{\oint w_s t ds}{\oint t ds}$

Idealização estrutural
$B_1 = \frac{t_D b}{6} \left(2 + \frac{\sigma_2}{\sigma_1} \right)$ (área do “boom” equivalente a uma casca)

Vigas com afilamento
$P_{z,r} = \sigma_{z,r} B_r ; P_{y,r} = P_{z,r} \frac{\delta y_r}{\delta z} ; P_{x,r} = P_{y,r} \frac{\delta x_r}{\delta y_r} ; P_{x,r} = P_{z,r} \frac{\delta x_r}{\delta z}$ ou
$S_{x,w} = S_x - \sum_{r=1}^m P_{z,r} \frac{\delta x_r}{\delta z}, \quad S_{y,w} = S_y - \sum_{r=1}^m P_{z,r} \frac{\delta y_r}{\delta z}$
$S_x \eta_0 - S_y \xi_0 = \oint q_b p ds + 2 A q_{s,0} - \sum_{r=1}^m P_{x,r} \eta_r - \sum_{r=1}^m P_{y,r} \xi_r$

Asas (com N células) - Torção
$T = \sum_{R=1}^N 2 A_R q_R$
$\frac{d\theta}{dz} = \frac{1}{2 A_R G} \left[-q_{R-1} \delta_{R-1,R} + q_R \delta_R - q_{R+1} \delta_{R+1,R} \right]$
$\delta = \int \frac{ds}{t}$

Para diferentes tipos de materiais: $\frac{d\theta}{dz} = \frac{1}{2 A_R G_{REF}} \oint_R q \frac{ds}{t^*} ; t^* = \frac{G}{G_{REF}} t$

Asas (com N células) - Corte
$q_b = - \left(\frac{S_x I_{xx} - S_y I_{xy}}{I_{xx} I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \left(\int_0^s t_D x ds + \sum_{r=1}^n B_r x_r \right) - \left(\frac{S_y I_{yy} - S_x I_{xy}}{I_{xx} I_{yy} - I_{xy}^2} \right) \left(\int_0^s t_D y ds + \sum_{r=1}^n B_r y_r \right)$
$\frac{d\theta}{dz} = \frac{1}{2 A_R G} \left(-q_{s,0,R-1} \delta_{R-1,R} + q_{s,0,R} \delta_R - q_{s,0,R+1} \delta_{R+1,R} + \oint_R q_b \frac{ds}{t} \right)$
$S_x \eta_0 - S_y \xi_0 = \sum_{R=1}^N M_{q,R} = \sum_{R=1}^N \oint_R q_b p_0 ds + \sum_{R=1}^N 2 A_R q_{s,0,R}$