- 1) Imagine que uma longa barra de vidro, com comprimento igual a 1,5m e diâmetro igual a 10mm, que é engastada em uma extremidade e livre na outra, seja colocada em vibração axial livre, com condições iniciais que garantem que a vibração ocorra apenas no terceiro modo normal. Sabendo que o vidro do qual a barra é composta tem módulo de Young igual a 70GPa e limite de resistência à tração igual a 33MPa, qual a maior amplitude de vibração que pode ocorrer na barra antes que a mesma rompa? (Valor 4 pontos.)
- 2) Calcule de maneira exata a massa equivalente de uma viga uniforme bi-apoiada, considerada como concentrada em seu ponto central, e compare este valor com o que seria calculado se fosse calculada considerando a deflexão causada por uma carga concentrada aplicada em seu centro, dada pela fórmula $y(x) = \frac{P}{12EI} \left(\frac{3I^2}{4} x^2 \right)$, para $0 \le x \le \frac{1}{2}$. Qual o erro percentual se usarmos a fórmula aproximada? (*Valor 4 pontos.*)
- 3) Faça um esquema do segundo modo de vibração de um cabo flexível que tem uma extremidade fixa e a outra presa a uma mola transversal, que produz uma força diretamente proporcional ao deslocamento desta extremidade. Imagine que a mola tem rigidez tal que a força transversal produzida é mais ou menos da mesma magnitude que a tração no cabo. (*Valor 2 pontos*).

Fórmulas no verso!

End Conditions of Shaft	Boundary Conditions	Frequency Equation	Mode Shape (Normal Function)	Natural Frequencies
Fixed-free	$\theta(0, t) = 0$ $\frac{\partial \theta}{\partial x}(l, t) = 0$	$\cos\frac{\omega l}{c} = 0$	$\theta(x) = C_n \sin(\frac{(2n+1)\pi x}{2l}$	$\omega_n = \frac{(2n+1) \pi c}{2l},$ $n = 0, 1, 2, \dots$
Free-free	$\frac{\partial \theta}{\partial x}(0, t) = 0$ $\frac{\partial \theta}{\partial x}(l, t) = 0$	$\sin\frac{\omega l}{c} = 0$	$\theta(x) = C_n \cos \frac{n\pi x}{l}$	$\omega_n = \frac{n\pi c}{l};$ $n = 0, 1, 2, \dots$
Fixed-fixed	$\theta(0, t) = 0$ $\theta(l, t) = 0$	$\sin\frac{\omega l}{c} = 0$	$\theta(x) = C_n \cos \frac{n\pi x}{l}$	$\omega_n = \frac{n\pi c}{l};$ $n = 1, 2, 3, \dots$

FIGURE 8.12 Boundary conditions for uniform shafts (rods) subjected to torsional vibration.

$$c = \sqrt{\frac{\rho}{\rho}} \quad c = \sqrt{\frac{k}{\rho}} \quad c = \sqrt{\frac{E}{\rho}} \quad c = \sqrt{\frac{EI}{\rho}} \quad \alpha \tan \alpha = \beta \quad \beta = \frac{m}{M} \quad \omega = 2\pi f \quad f = \frac{1}{4}$$

$$T = \frac{1}{2}mx^{2}, \quad T = \frac{1}{2}J_{0}\hat{o}^{2}, \quad U = \frac{1}{2}kx^{2}, \quad U = \frac{1}{2}Fx \quad Z_{n}(i\omega) = -\omega^{2}m_{n} + i\omega c_{n} + k_{n} \quad Z(i\omega)X = F_{0}$$

$$\omega_{n} = \sqrt{\frac{k}{m}}, \quad \omega_{n} = \sqrt{\frac{k_{n}}{J_{0}}}, \quad \omega_{d} = \sqrt{1 - \zeta^{2}}\omega_{e}, \quad \zeta = \frac{c}{c_{e}}, \quad c_{e} = 2m\omega_{e} \quad \delta_{e} = \frac{F_{0}}{k} \quad X = Z(i\omega)^{-1}F_{0}$$

$$Z(i\omega) = \begin{bmatrix} Z_{11}(i\omega) & Z_{12}(i\omega) \\ Z_{12}(i\omega) & Z_{22}(i\omega) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix}^{-1} = \frac{1}{ad - bc} \begin{bmatrix} a & -b \\ -c & a \end{bmatrix} \quad \delta = \frac{1}{n} \ln \left(\frac{x_{1}}{x_{n+1}}\right), \quad \delta = \frac{2\pi \zeta}{\sqrt{1 - \zeta^{2}}}, \quad \delta = 2\pi \zeta \text{ para } \zeta \ll 1$$

$$\frac{X}{\delta_{n}} = \frac{1}{\sqrt{(1 - r^{2})^{2} + (2\zeta r)^{2}}} \begin{bmatrix} H(i\omega) = \frac{1}{(1 - r^{2}) + i2\zeta r}, \quad H(i\omega) = \frac{1}{\sqrt{(1 - r^{2})^{2} + (2\zeta r)^{2}}} \end{bmatrix}$$

$$\frac{End Conditions}{6 \text{ Beam}} \quad \text{Frequency}$$

$$\text{of Beam} \quad \text{Frequency}$$

$$\text{of Beam} \quad \text{Frequency}$$

$$\text{of Beam} \quad \text{Frequency}$$

$$\text{of Seam} \quad \text{Frequency}$$

$$\text{of Sead}, \text{cosh } \beta_{d} = 0$$

$$\text{where}$$

$$cos \beta_{d}, \text{cosh } \beta_{d} = 1$$

$$w_{d}(x) = C_{d} \sin \beta_{d}x + \cos \beta_{d}x + \cos$$

Value of $\alpha_2 \left(\omega_2 = \frac{\alpha_2 c}{I} \right)$

3.1448

3.1736

3.4267

4.3063

4.6658