


**CONCURSO DE PROVAS E TÍTULOS DO MAGISTÉRIO SUPERIOR**

EDITAL Nº 377 DE 25/05/2022, PUBLICADO NO DOU Nº 102 DE 31/05/2022

DEPARTAMENTO DE ESTRUTURAS – SETOR DE MECÂNICA DOS SÓLIDOS – VAGA MC-024

**QUESTÕES - PROVA ESCRITA**

Conforme o Inciso III do Artigo 35 da Resolução nº 15/2020 do CONSUNI, seguem as questões da Prova Escrita:

**1. (PONTO 7)**

Considere a viga composta de uma matriz de resina com cabos de aço em seu interior, conforme mostrado na figura 1. O ensaio de tração da resina também é indicado na figura 1, assim como a disposição dos fios de aço na seção transversal da viga.

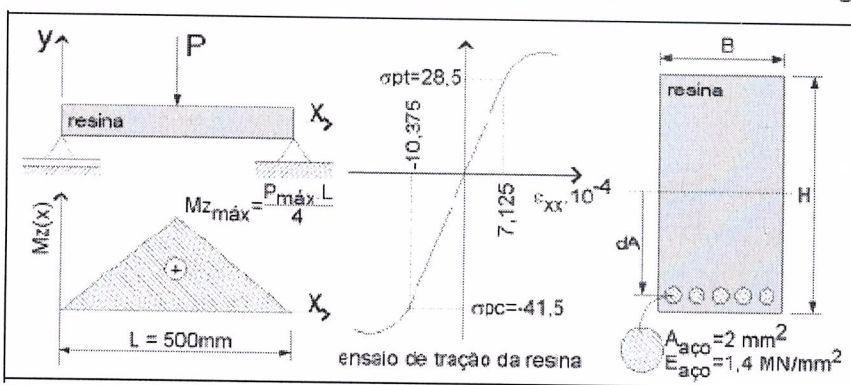


Figura 1 – Viga de múltiplos materiais, ensaio de tração da resina e cabos de aço no interior.

O objetivo do projeto é fazer com que haja um aproveitamento máximo das propriedades mecânicas da resina. Deseja-se que, quando ocorrer o carregamento máximo, a resina esteja simultaneamente sujeita à sua máxima tensão de compressão na parte superior ( $41,5 \text{ N/mm}^2$ ), e à sua máxima tensão de tração na parte inferior ( $28,5 \text{ N/mm}^2$ ).

Pode-se ajustar a posição da linha neutra para que essas duas tensões ocorram na resina, como mostrado na figura 2. Por meio da introdução de fios de aço pode-se levantar ou abaixar a posição da linha neutra.

Dados:  $H = 70 \text{ mm}$ ,  $B = 30 \text{ mm}$  e  $dA = 32 \text{ mm}$ , qual o número de fios de aço a serem adicionados para que esse requisito de projeto seja satisfeito? Nesta situação, qual a carga  $P_{\text{máx}}$  que a viga pode suportar, e quais são as tensões máximas atuantes no aço?

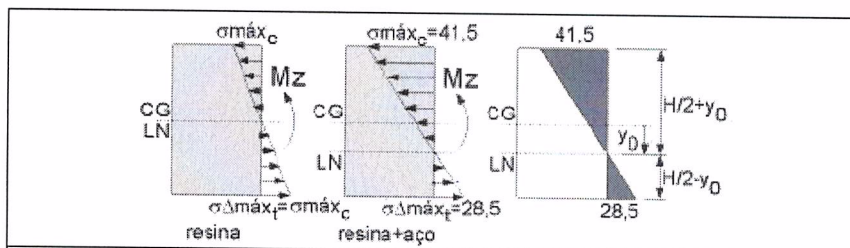


Figura 2 – Posição da linha neutra para que as tensões atuem simultaneamente.



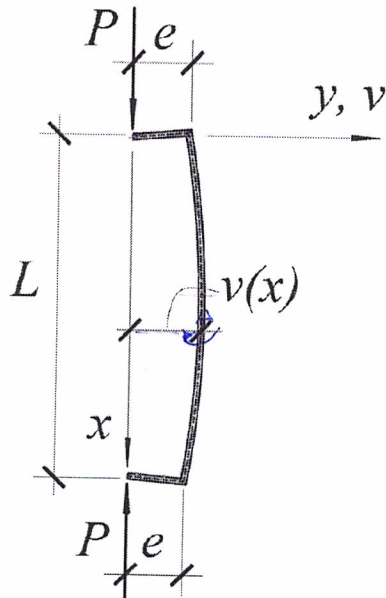
$$\begin{Bmatrix} \epsilon_{xx} \\ \epsilon_{yy} \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix} = \frac{1}{E} \begin{bmatrix} 1 & -\nu & 0 \\ -\nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 2(1+\nu) \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix}$$

$$\begin{Bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \frac{E}{(1-\nu^2)} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{(1-\nu)}{2} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_{xx} \\ \epsilon_{yy} \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix}$$

Equações constitutivas no Estado Plano de Tensão



## 4. (PONTO 11)



Considere a coluna excentricamente comprimida da figura e a teoria clássica das vigas.  $P$  é a força normal e  $e$  é o valor das excentricidades em ambas extremidades. A origem do sistema de coordenadas  $xy$  é definida no ponto de aplicação da força na extremidade superior. A posição da deformada elástica na direção  $y$  é representada por  $v(x)$ . O comprimento da coluna é  $L$ , o módulo de elasticidade do material é  $E$  e o momento de inércia da seção transversal da coluna é  $I$ .

Pede-se

estabelecer a equação diferencial da deformada  $v(x)$  e a forma geral da solução;

determinar as constantes a partir de condições de contorno;

apresentar a expressão final da deformada  $v(x)$ ; e

determinar a excentricidade  $v(L/2)$ , em  $x = L/2$ .

Sugestões: Podem ser adotadas outras convenções de sinais, mas

considerando o momento fletor como  $M = -\int_A \sigma y dA$  tem-se

$$d^2v/dx^2 = M/EI \text{ e } M(0) = M(L) = -Pe.$$

$$\sigma = \frac{My}{I} \quad \tau_c = \frac{VQ}{Ib} \quad \tau_T = \frac{T\rho}{I_p} \quad \tau_{xy} = \tau_{yx}$$

$$\sigma_{x_1} = \sigma_x \cos^2\theta + \sigma_y \sin^2\theta + 2\tau_{xy} \sin\theta \cos\theta$$

$$\tau_{x_1, y_1} = -(\sigma_x - \sigma_y) \sin\theta \cos\theta + \tau_{xy} (\cos^2\theta - \sin^2\theta)$$

$$\sigma_{x_1} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \cos 2\theta + \tau_{xy} \sin 2\theta$$

$$\tau_{x_1, y_1} = -\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \sin 2\theta + \tau_{xy} \cos 2\theta$$

$$\frac{d\sigma_{x_1}}{d\theta} = -(\sigma_x - \sigma_y) \sin 2\theta + 2\tau_{xy} \cos 2\theta = 0$$

$$\tan 2\theta_p = \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \left[ \left( \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \right)^2 + \tau_{xy}^2 \right]^{1/2}$$

$$R = \tau_{\max} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$$

$$\cos 2\theta_p = \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2R}$$

$$\sin 2\theta_p = \frac{\tau_{xy}}{R}$$

$$\tau_{xz} = \tau_{xy} = \tau_{yz} = 0$$

$$\tau_{xz} = 0 \quad \tau_{yz} = 0$$

$$\gamma_{xz} = 0 \quad \gamma_{yz} = 0$$

$$\epsilon_z = 0 \quad \gamma_{xz} = 0 \quad \gamma_{yz} = 0$$

$$\epsilon_{xy} = \frac{\gamma_{xy}}{2}$$

$$\frac{\gamma_{x_1, y_1}}{2} = -\frac{\epsilon_x - \epsilon_y}{2} \sin 2\theta + \frac{\gamma_{xy}}{2} \cos 2\theta$$

$$\frac{\gamma_{\max}}{2} = \left[ \left( \frac{\epsilon_x - \epsilon_y}{2} \right)^2 + \left( \frac{\gamma_{xy}}{2} \right)^2 \right]^{1/2}$$

$$\epsilon_{x_1} = \frac{\epsilon_x + \epsilon_y}{2} + \frac{\epsilon_x - \epsilon_y}{2} \cos 2\theta + \frac{\gamma_{xy}}{2} \sin 2\theta$$

$$\epsilon_{x_1} + \epsilon_{y_1} = \epsilon_x + \epsilon_y$$

$$\epsilon_{1,2} \approx \sigma_{1,2}$$



EDEF4RA

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE4RA

**RESPOSTA QUESTÃO ①**

Observa-se que a viga em questão está submetida a flexão composta reta, considerando o diagrama de tensões normal na seção transversal para a resina. Portanto, atuam na seção um momento fletor  $M$ , devido à carga  $P$  e ao momento despertado pela excentricidade dos cabos ( $M = M_P + M_{\text{cabos}}$ ), e um esforço normal  $N$  de compressão, em razão da reação dos cabos ao alongamento imposto pela deformação da resina. Da resistência dos materiais, sabe-se que a posição da linha neutra é dada por  $y_{LN} = -\frac{N \cdot I}{MA}$ , na qual  $I$  é o momento de inércia da seção transversal e  $A$  é a área da seção transversal. Também pode-se calcular a tensão normal em qualquer fibra da seção aplicando a expressão para flexão composta reta  $\sigma = \frac{N}{A} + \frac{My}{I}$ . As duas equações anteriores são empregadas para montar um sistema em  $M$  e  $N$ :

PROVA ESCRITA  
05/12/2022

CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO

EDEYRA

RESPOSTA QUESTÃO 1

$y_{LN} \rightarrow$  Use semelhança de triângulos:  $y_{LN} = 6,5 \text{ mm}$

(obs: eixo y aponta para baixo).

$I \rightarrow$  seção retangular:  $I = bh^3/12 = (30)(70)^3/12 = 857500$

$\text{mm}^4$

$A \rightarrow$  área da seção retangular:  $A = bh = (30)(70) = 2100 \text{ mm}^2$

$\sigma_i \rightarrow$  tensão na borda inferior:  $\sigma_i = 28,5 \text{ N/mm}^2$

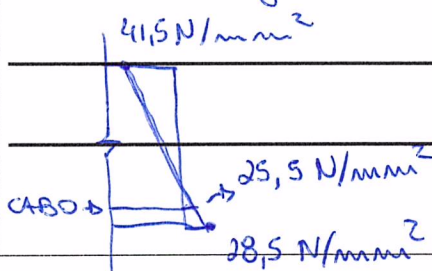
$y_i \rightarrow$  coordenada vertical da borda inferior:  $y_i = 35 \text{ mm}$

$$\begin{cases} MA y_{LN} + NI = 0 \\ My_i + \frac{N}{A} = \sigma_i \end{cases} \rightarrow \begin{cases} 13650 M + 857500 N = 0 \\ 4,081633 M + 47,61905 \times 10^{-4} N = 28,5 \text{ N/mm}^2 \end{cases}$$

Portanto,  $M = 857500 \text{ Nmm}$  e  $N = -13650 \text{ N}$ .

Assumindo a perfeita aderência entre a resina e o aço, a deformação específica será igual para ambos

na cota  $y = dA = 32 \text{ mm}$ . Por semelhança de triângulos,



conclui-se que, no nível das fibras,

$\sigma_{resina} = 25,5 \text{ N/mm}^2$ . Empregando e

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EBE 4RA

**RESPOSTA QUESTÃO**

①

Lei de Hooke  $\sigma = E \epsilon$ , o que é possível pela suposição de os materiais serem lineares elásticos, calcula-se a deformação dos cabos  $\epsilon_c = \sigma_{resma} / E_{resma}$ . Do gráfico apresentado na Fig. 1, conclui-se que  $E_{resma} = \frac{28,5 \text{ N/mm}^2}{7,125 \times 10^{-4}}$

$E_{resma} = 40000 \text{ N/mm}^2$ , implicando em  $E_c = \frac{25,5 \text{ N/mm}^2}{40000 \text{ N/mm}^2} = 6,375 \times 10^{-4}$ . Com esta deformação, emprega-se a lei de Hooke para um cabo, a fim de calcular a tensão  $\sigma_c$  a qual está submetido:  $\sigma_c = E_c \cdot \epsilon_c = 1,4 \text{ MN} \cdot 6,375 \cdot 10^{-4} \frac{\text{mm}^2}{\text{mm}^2}$

$\sigma_c = 892,5 \text{ N/mm}^2$ . Assim, a força atuando em um cabo é dada por  $F_c = \sigma_c \cdot A_c = 892,5 \frac{\text{N}}{\text{mm}^2} \cdot 2 \text{ mm}^2 = 1785 \text{ N}$ .

Conforme visto anteriormente, o esforço normal deve ter intensidade de 13650 N (compressão). Portanto, a quantidade de cabos necessária para atender o requisito de projeto é  $n = 13650 \text{ N} / 1785 \text{ N} = 7,65$  cabos, que arredondando fica  $n = 8$  cabos.

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE 4RA

RESPOSTA QUESTÃO ①

Com o objetivo de definir a carga máxima  $P_{m\acute{o}x}$ , assume-se  $n = 7,647$ , a fim de atender rigorosamente o enunciado. O momento que atua na região considerada possui uma parcela devido a  $P_{m\acute{o}x}$  e outra devido aos cabos:  $M = M_p - |N| \cdot dA$ . Observa-se que a parcela associada aos cabos é negativa, em razão de as fibras inferiores serem comprimidas pelos cabos. Portanto,  $M_p = M + |N| \cdot dA$

$$M_p = 857500 \text{ Nmm} + (+13650) \text{ N} \cdot 32 \text{ mm} = 1294300 \text{ Nmm}.$$

Por fim, do enunciado tem-se  $M_p = \frac{P_{m\acute{o}x} \cdot L}{4} \Rightarrow P_{m\acute{o}x} = \frac{4M_p}{L}$

$$\Rightarrow P_{m\acute{o}x} = \frac{4 \times 1294300}{500} = 10354,4 \text{ N}.$$

Resumindo:

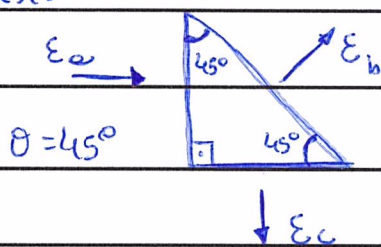
- quantidade de cabos para o projeto:  $7,65 \approx 8$
- $P_{m\acute{o}x} = 10354,4 \text{ N}$
- Tensões máximas no aço:  $\sigma_c = 892,5 \text{ N/mm}^2$



<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE 4RA

**RESPOSTA QUESTÃO ③**

No campo da análise de tensões e deformações, nota-se que as medidas de deformação apresentadas podem ser representadas num elemento triangular conforme dado a seguir:



A fim de se obter a deformação  $\epsilon_{xy}$  (método de deformação de deslocamento), emprega-se a fórmula de deformação em planos inclinados;

sabendo que  $\epsilon_{xx} = \epsilon_a$ ,  $\epsilon_{yy} = \epsilon_c$  e

$$\epsilon_{x'n'} = \epsilon_b : \epsilon_{x'n'} = \frac{\epsilon_{xx} + \epsilon_{yy}}{2} + \frac{\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy}}{2} \cos 2\theta + \epsilon_{xy} \sin 2\theta$$

$$\rightarrow 0,00012 = (\phi) + (-0,00022) \cos 90^\circ + \epsilon_{xy} \sin 90^\circ$$

$$\boxed{0,00012 = \epsilon_{xy}}$$

Portanto, as deformações no sistema de coordenadas  $x'y'$  podem ser representadas por:

$$\epsilon_{xx} = \epsilon_a = -0,00022, \quad \epsilon_{yy} = \epsilon_c = +0,00022 \quad e$$

$$\epsilon_{xy} = +0,00012.$$

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	ENE 4RA

**RESPOSTA QUESTÃO**

③

Conhecendo o estado de deformações do ponto considerado, as deformações principais podem ser calculadas empregando as equações clássicas de mecânica dos materiais:

$$\left. \begin{aligned} \varepsilon_{1,2} &= \frac{\varepsilon_{xx} + \varepsilon_{yy}}{2} \pm \left[ \left( \frac{\varepsilon_{xx} - \varepsilon_{yy}}{2} \right)^2 + \varepsilon_{xy}^2 \right]^{1/2} \\ \frac{\gamma_{\text{máx}}}{2} &= \left[ \left( \frac{\varepsilon_{xx} - \varepsilon_{yy}}{2} \right)^2 + \varepsilon_{xy}^2 \right]^{1/2} \end{aligned} \right\} \begin{array}{l} \text{deformação princi-} \\ \text{pais} \end{array}$$

Logo

$$\left. \begin{aligned} \varepsilon_1 &= \left[ \left( 0,00022 \right)^2 + \left( 0,00012 \right)^2 \right]^{1/2} = + 2,506 \times 10^{-4} \\ \varepsilon_2 &= - 2,506 \times 10^{-4} \end{aligned} \right\} \begin{array}{l} \text{(deformações} \\ \text{normais)} \end{array}$$

$$\gamma_{\text{máx}} = 5,012 \times 10^{-4} \quad (\text{deformações de cisalhamento})$$

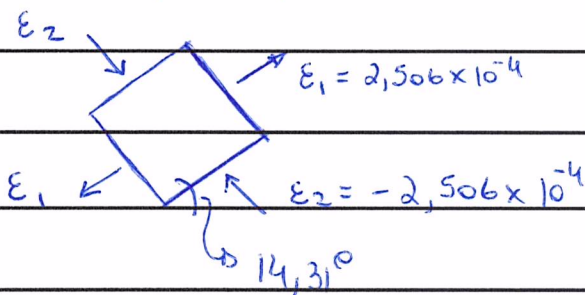
As direções das deformações principais podem ser calculadas por meio da equação  $\tan(2\theta_{P_1}) = \frac{2\varepsilon_{xy}}{\gamma_{\text{máx}}}$ , na qual  $\theta_{P_1}$  é o ângulo do plano de deformação principal com a horizontal.

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDES 4RA

**RESPOSTA QUESTÃO ③**

$$\sin(2\theta_p) = \frac{2 \cdot 0,00012}{5,012 \times 10^{-4}} = 0,47885 \Rightarrow \theta_p \approx 14,31^\circ$$

Uma vez que as direções principais não são perpendiculares entre si, o ângulo com a horizontal que a segunda direção faz é  $\theta = \theta_p + 90^\circ = 104,31^\circ$ . Desta forma, pode-se resumir as deformações principais no elemento a seguir:



Observe que  $\chi_{máx}$  se manifesta num elemento girado de  $\theta_p + 45^\circ = 59,31^\circ$  com a horizontal.

Para calcular as tensões principais, primeiro faz-se a conversão do estado de deformação para o estado de tensão, aplicando:

$$\begin{Bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \frac{E}{(1-\nu^2)} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{(1-\nu)}{2} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_{xx} \\ \epsilon_{yy} \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix}, \text{ com } \gamma_{xy} = 2\epsilon_{xy}$$

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE4RA

**RESPOSTA QUESTÃO**

(3)

resulte em  $\sigma_{xx} = -33,85 \text{ MPa}$ ,  $\sigma_{yy} = 33,85 \text{ MPa}$  e  $\tau_{xy} = 18,46 \text{ MPa}$

Analogamente os calculados para deformações, as tensões principais são definidas por:

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_{xx} + \sigma_{yy}}{2} \pm \left[ \left( \frac{\sigma_{xx} - \sigma_{yy}}{2} \right)^2 + \tau_{xy}^2 \right]^{1/2}$$

$$\tau_{máx} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$$

⇒  $\sigma_1 = 38,56 \text{ MPa}$ ,  $\sigma_2 = -38,56 \text{ MPa}$  e  $\tau_{máx} = 38,56 \text{ MPa}$ .

Com base nos resultados obtidos, conclui-se que as direções das tensões principais coincidem com aquelas das deformações principais.

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE4RA

**RESPOSTA QUESTÃO**

(4)

Da teoria clássica de vigas, sabe-se que a equação da linha elástica, para momento fletor, é dada por  $EI v'' = M$ , na qual  $v'' = d^2v/dx^2$ , conforme sistema de eixos da enunciado da questão. Observando que o momento fletor num seção qualquer da coluna é dado por  $M = -P(e+v)$ , ~~conclui-se~~ conclui-se que  $EI v'' = -P(e+v)$ . Adotando um parâmetro  $k$  auxiliar, de modo que  $k^2 = P/EI$ , a equação diferencial pode ser escrita como  $v'' + k^2 v = -k^2 e$ . Deve ser observado que esta é uma equação diferencial heterogênea e, portanto, apresenta solução particular dada por  $v(x) = -e$ . Sendo assim, a forma geral da solução assume a forma  $v = C_1 \sin kx + C_2 \cos kx - e$ .

Aplicando as condições de contorno, pode-se calcular as constantes  $C_1$  e  $C_2$ :

$$v(0) = C_2 - e = e \quad \therefore \quad \boxed{C_2 = 2e}$$

<b>PROVA ESCRITA</b> <b>05/12/2022</b>	<b>CÓDIGO DE IDENTIFICAÇÃO</b>
	EDE 4RA

**RESPOSTA QUESTÃO**

(4)

$$v(L) = C_1 \operatorname{sen} kL + C_2 \cos kL - e = e$$

$$\Rightarrow C_1 \operatorname{sen} kL + 2e \cos kL = 2e$$

$$\therefore \boxed{C_1 = \frac{2e(1 - \cos kL)}{\operatorname{sen} kL}}$$

Portanto, a expressão final da deformação  $v(x)$  fica

$$v(x) = e \left( \frac{2(1 - \cos kL)}{\operatorname{sen} kL} \cdot \operatorname{sen} kx + 2 \cos kx - 1 \right).$$

Em  $x = L/2$ , a expressão dada vale

$$v\left(\frac{L}{2}\right) = e \left( \frac{2(1 - \cos kL)}{\operatorname{sen} kL} \cdot \operatorname{sen}\left(\frac{kL}{2}\right) + 2 \cos\left(\frac{kL}{2}\right) - 1 \right).$$