

سری سوال: یک ۱

زمان آزمون (دقیقه): تستی: ۰ ۱۲۰: تشریحی:

تعداد سوالات: تستی: ۰ تشریحی: ۵

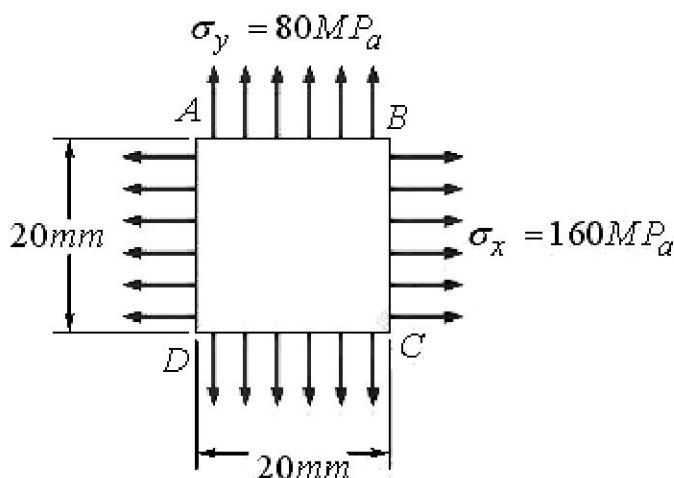
عنوان درس: مقاومت مصالح

رشته تحصیلی/گد درس: مهندسی هوا فضا - هوا فضا ۱۳۱۵۰۶۴

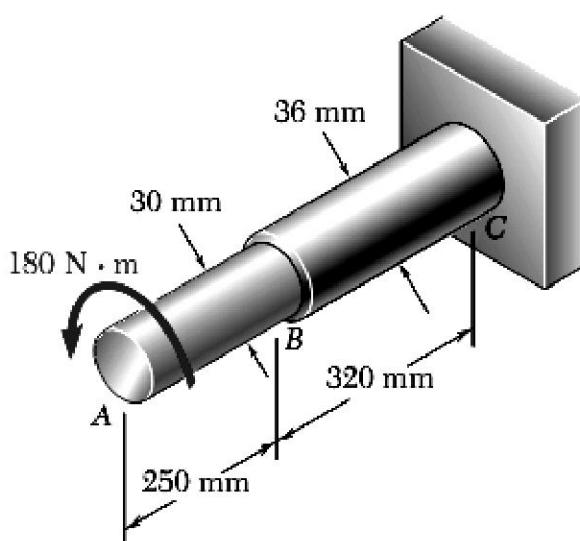
استفاده از ماشین حساب مهندسی مجاز است

نمره ۲،۸۰

- صفحه مربعی با ابعاد $20mm \times 20mm$ تحت تنشهای صفحه‌ای مطابق شکل زیر قرار گرفته است.
مطلوبست اندازه تغییر طول ضلع AB و قطر AC ($E = 200GPa, v = 0.3$)

نمره ۲،۸۰

- شفت نشان داده شده از قسمت توپر AB با جنس برنج ($G = 39GPa$) و قسمت توپر BC با جنس آلومینیوم ($G = 27GPa$) تحت گشتاور پیچشی $T = 180N.m$ در انتهای قرار گرفته است. مقدار زاویه پیچش نقاط A و B را بیابید.



سری سوال: ۱ یک

زمان آزمون (دقیقه): تستی: ۰ تشریحی: ۱۲۰

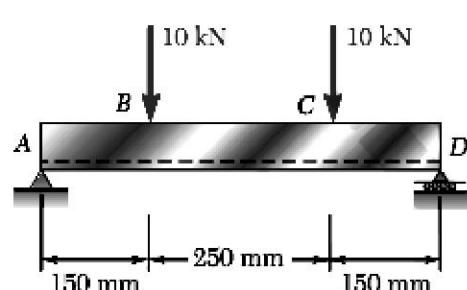
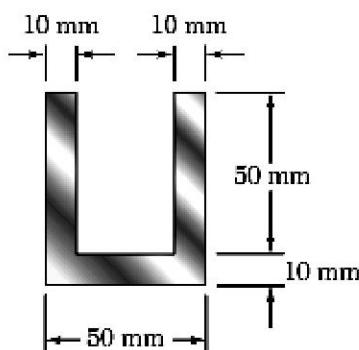
تعداد سوالات: تستی: ۰ تشریحی: ۵

عنوان درس: مقاومت مصالح

رشته تحصیلی/گد درس: مهندسی هوا فضا - هوا فضا ۱۳۱۵۰۶۴

نمره ۲،۸۰

۳- برای تیر با بارگذاری نشان داده شده ، ماکریم تنش خمشی فشاری و کششی در قسمت BC تیر را بیابید.



نمره ۲،۸۰

۴- برای وضعیت تنش صفحه ای نشان داده شده مطلوبست محاسبه ی:

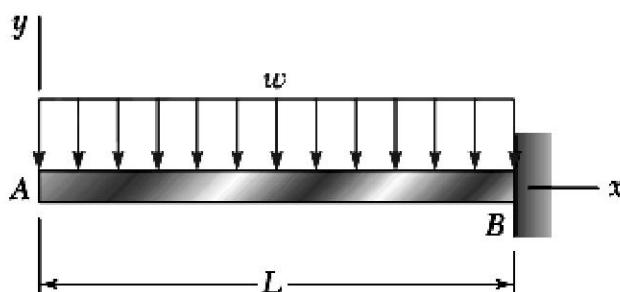
الف- صفحه های اصلی (زاویه امتدادهای اصلی با محور افقی)

ب- مقادیر تنش های اصلی

ج- مقدار ماکریم تنش برشی در صفحه و تنش قائم متناظر

نمره ۲،۸۰

۵- برای تیر با بارگذاری نشان داده شده، معادله منحنی الاستیک و ماکریم خیز تیر را بیابید.



سری سوال: یک ۱

زمان آزمون (دقیقه): تستی: ۰ تشریحی: ۱۲۰

تعداد سوالات: تستی: ۰ تشریحی: ۵

عنوان درس: مقاومت مصالح

رشته تحصیلی/گد درس: مهندسی هوا فضا - هوا فضا - ۱۳۱۵۰۶۴

استفاده از ماشین حساب مهندسی مجاز است

نمره ۲.۸۰

$$\begin{aligned}\epsilon_x &= +\frac{\sigma_x}{E} - \frac{\nu\sigma_y}{E} - \frac{\nu\sigma_z}{E} \\ \epsilon_y &= -\frac{\nu\sigma_x}{E} + \frac{\sigma_y}{E} - \frac{\nu\sigma_z}{E} \\ \epsilon_z &= -\frac{\nu\sigma_x}{E} - \frac{\nu\sigma_y}{E} + \frac{\sigma_z}{E}\end{aligned}$$

نمره ۲.۸۰

$$\phi = \sum_i \frac{T_i L_i}{J_i G_i}$$

نمره سوال: یک ۱

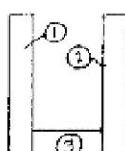
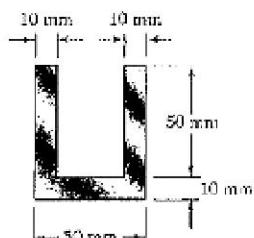
زمان آزمون (دقیقه): تستی: ۰۰ تشریحی: ۱۲۰

تعداد سوالات: تستی: ۰۰ تشریحی: ۵

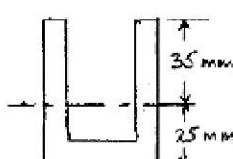
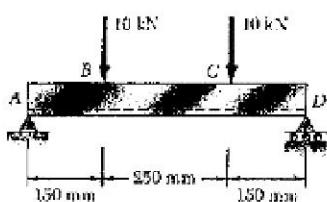
عنوان درس: مقاومت مصالح

رشته تحصیلی/گد درس: مهندسی هوافضا - هوافضا ۱۳۱۵۰۶۴

۲.۸۰ نمره



	A, mm^2	\bar{y}_o, mm	$A\bar{y}_o, \text{mm}^3$
①	600	30	18×10^3
②	600	30	18×10^3
③	300	5	1.5×10^3
		1500	37.5×10^3



Neutral axis lies 25 mm above the base.

$$\bar{Y}_o = \frac{37.5 \times 10^3}{1500} = 25 \text{ mm}$$

$$I_1 = \frac{1}{12}(10)(60)^3 + (600)(5)^2 = 195 \times 10^3 \text{ mm}^4$$

$$I_2 = I_1 = 195 \text{ mm}^4$$

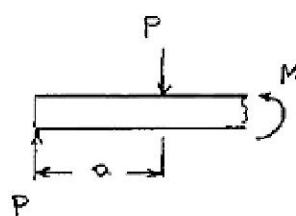
$$I_3 = \frac{1}{12}(30)(10)^3 + (300)(20)^2 = 122.5 \times 10^3 \text{ mm}^4$$

$$I = I_1 + I_2 + I_3 = 512.5 \times 10^3 \text{ mm}^4 = 512.5 \times 10^{-9} \text{ m}^4$$

$$y_{top} = 35 \text{ mm} = 0.035 \text{ m}$$

$$y_{bot} = -25 \text{ mm} = -0.025 \text{ m}$$

$$a = 150 \text{ mm} = 0.150 \text{ m} \quad P = 10 \times 10^3 \text{ N}$$



$$M = Pa = (10 \times 10^3)(0.150) = 1.5 \times 10^3 \text{ N}\cdot\text{m}$$

$$\sigma_{top} = -\frac{My_{top}}{I} = -\frac{(1.5 \times 10^3)(0.035)}{512.5 \times 10^{-9}} = -102.4 \times 10^6 \text{ Pa} \quad \sigma_{top} = -102.4 \text{ MPa} \quad (\text{compression})$$

$$\sigma_{bot} = -\frac{My_{bot}}{I} = -\frac{(1.5 \times 10^3)(-0.025)}{512.5 \times 10^{-9}} = 73.2 \times 10^6 \text{ Pa} \quad \sigma_{bot} = 73.2 \text{ MPa} \quad (\text{tension})$$

۲.۸۰ نمره

$$\sigma_{max, min} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2} \quad \tan 2\theta_p = \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$

$$\sigma' = \sigma_{ave} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \quad \tau_{max} = \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

۲.۸۰ نمره

$$EI \frac{d^4 y}{dx^4} = -w(x)$$

سری سوال: یک ۱

زمان آزمون (دقیقه): تستی: ۰ تشریحی: ۱۲۰

تعداد سوالات: تستی: ۰ تشریحی: ۵

عنوان درس: مقاومت مصالح

رشته تحصیلی/گد درس: مهندسی هوا فضا - هوا فضا ۱۳۱۵۰۶۴