

صفحه ۲	699 C	مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)
حضور شما در جلسه آزمون است.	مضا در مندرجات جدول زیر، بهمنزله عدم	* داوطلب گرامی، عدم درج مشخصات و ا
کامل، یکسان بودن شماره صندلی	با شماره داوطلبیبا آگاهی	اينجانب
دفترچه سؤالها، نوع و کد کنترل	، کارت ورود به جلسه، بالای پاسخنامه و د	خود با شماره داوطلبی مندرج در بالای
	ن پاسخنامهام را تأیید مینمایم.	درجشده بر روی دفترچه سؤالها و پایین
	امضا:	

ریاضیات مهندسی:

- سوی فوریه سینوسی تایع f باشد. آنگاه 
$$\sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin\left(\frac{n\pi}{a}x\right) = \int_{1}^{\infty} f(x) = \begin{cases} rx , 0 \le x \le r \\ \sqrt{r}(1-x) , r < x \le a \end{cases}$$
 مقدار  $\sum_{n=1}^{\infty} b_n^x \int_{1}^{\infty} dx$  مقدار  $\int_{1}^{\infty} b_n^x \int_{1}^{\infty} dx$   $\int_{1}^{0} dx$   $\int_{1$ 

699 C

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

 $\sum_{n=\circ}^{\infty} \frac{z^n}{r^{n+1}} + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n-1}}{z^n}$  (r

 $\sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-1)^{n}}{r^{n+1}} z^{n} + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n-1}}{z^{n}} r^{n}$ 

$$\begin{split} -\mathfrak{F} & \quad \mathbb{P}_{\infty} = \mathcal{F}(w,y) = \int_{-\infty}^{\infty} e^{-i\omega x} f(x,y) dx = \operatorname{subs}(x,y) d$$

699 C فرض کنید  $I_{\rm C} = \pi i e^{i} \sinh \pi$  فرض کنید |z - i| = 1 اگر C محیط دایره  $I_{\rm C} = \oint_{\rm C} \frac{e^{z} \sin(\pi z)}{z} dz$  و اگر باشد، آنگاه  $I_C = \pi i e^{-i} \sinh \pi$  باشد، انگاه |z-i| + |z+i| = 1. اگر C بیضی |z-i| + |z-i| + |z+i| = 1 $\forall \pi i \cos i \sinh \pi$  ()  $\tau \pi \sin \eta \sinh \pi$  ( $\tau$  $\pi i e^{\tau i} \sinh \pi$  (r ۴) صفر ناحیه همگرایی  $n e^{-(nz^7)}$ ، کدام است؟ \_٩  $\mathbb{C}$  ()  $\{z = x + iy | |x| > |y|\}$  (r  $\{z = x + iy | |x| < |y|\}$  (\*  $\left\{z = x + iy \mid x^{\gamma} - y^{\gamma} > 1\right\}$ (\* مقدار  $\frac{dx}{\sqrt{2}}$ ، کدام است? -۱۰  $\frac{\pi}{r\sqrt{r}}$  ()  $\frac{\pi}{r}$  (r  $\frac{\pi}{\gamma\sqrt{\gamma}}$  (r  $\frac{\pi}{\sqrt{\chi}}$  (f

### آیرودینامیک مادون صوت \_جریان لزج پیشرفته ۱:

برای یک جریان دوبعدی، تابع جریان به صورت زیر داده شده است. به ازای چه مقدار از ضریب a این تابع جریان، -11 یک جریان غیر چرخشی است؟

$$\psi = \Delta \mathbf{x}^{\mathsf{T}} - \mathsf{T} \mathbf{a} \mathbf{x} \mathbf{y}^{\mathsf{T}}$$

$$a = -\frac{i\Delta}{r} (r) \qquad a = -\frac{r}{i\Delta} (r) a = \frac{i\Delta}{r} (r) \qquad a = \frac{r}{i\Delta} (r) a = \frac{r}{i\Delta} (r)$$

lpha تابع سرعت مختلط برای جریان دوقلو (doublet) با قدرت  $\mu$  که مرکز آن در نقطه  $z_{\circ}$  و محور آن دارای زاویه حمله lpha-11 نسبت به محور x باشد، کدام است؟

$$W(z) = \frac{\mu}{\gamma \pi (z - z_{\circ})^{\gamma}} e^{i\alpha} (\gamma \qquad W(z) = \frac{\mu}{\gamma \pi (z - z_{\circ})} e^{-i\alpha} (\gamma = \frac{\mu \ln(z - z_{\circ})}{\gamma \pi} e^{-i\alpha} (\gamma = \frac{\mu \ln(z - z_{\circ})}{\gamma \pi} e^{i\alpha} ($$

صفحه ۵ 699 C مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱) جهت جریان و دبی حجمی جریان عبوری از میان دو خط جریان A و B کدام است؟ ( $\psi_{A}$  تابع جریان و  $\psi_{B} < \psi_{A}$  است.) -1٣  $|\Psi_{\rm B} - \Psi_{\rm A}|$  (۱) از راست به چپ، (۱  $|\Psi_{\rm B} - \Psi_{\rm A}|$  از چپ به راست، (۲ ۳) از راست به چپ، Wdy) از راست ک ۴) از چپ به راست، Wdy (۴ توزیع ضریب فشار روی سه جسم به شکل زیر است. اگر جریان تراکمناپذیر پتانسیل باشد و هر سه شکل نسبت به -14 افق متقارن باشند، شکلهای (۱)، (۲) و (۳) به ترتیب کدامیک از گزینههای زیر خواهند بود؟  $C_{p}(-)$  ${\mathbb C}$ x c ۱) بیضی با نسبت قطر یا ضخامت ۵/۵ – بیضی با نسبت ضخامت ۲/۵ – استوانه ۲) بيضي با نسبت قطر يا ضخامت ۵/۵ \_ بيضي با نسبت قطر يا ضخامت ۲/۵ \_ استوانه ۳) استوانه \_ بیضی با نسبت قطر یا ضخامت ۵/۰ \_ بیضی با نسبت قطر یا ضخامت ۲/۰ ۴) استوانه \_ بیضی با نسبت قطر یا ضخامت ۲/۰ \_ بیضی با نسبت قطر یا ضخامت ۵/۰ 16 مقدار گردش (Circulation)، حول منحنی بسته ABC در میدان سرعت زیر چقدر است؟  $\vec{\mathbf{V}} = \mathbf{Y} \cdot \mathbf{y} \cdot \hat{\mathbf{i}} + \mathbf{F} \cdot \mathbf{x} \cdot \hat{\mathbf{j}}$  $\frac{\lambda \circ}{\pi}$  (۲ ۳۲ (۱ С B(1, 4) 18 (17  $\mathbf{Y} = \mathbf{X}^{\mathsf{T}}$ ►X A(•,•)  $\Gamma(\theta) = 8 \circ \sin^7 \theta$  توزیع گردش در راستای دهانه بالی مستطیلی با طول وتر یک متر و نسبت منظری زیاد به صورت -18

- است. اگر سرعت جریان آزاد برابر ۱۰۰ متر بر ثانیه باشد، ضریب بر آی بال چند است؟ (مبدأ θ وسط بال است.) ۱) ۴/۰

  - 1/8 (4 1/7 (4
- ۱۷ اگر از عقب به هواپیما نگاه شود، کدام گزینه برای *جهت حرکت گردابهها*ی منتشر شده از نوک بال هواپیما حین پرواز در مجاورت زمین، درست است؟

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

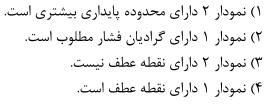
اگر بالی با نسبت منظری زیاد و توزیع بر آی بیضوی، بدون پیچش هندسی و آیرودینامیکی باشد، رابطه بین ضریب	-18
برآی بال و ایرفویل (مقطع) آن کدام است؟	
$\mathbf{c}_\ell < \mathbf{C}_L$ (r $\mathbf{c}_\ell > \mathbf{C}_L$ (r	
بستگی به مقدار نسبت منظری بال دارد. (۴ $c_\ell = C_L$ (۳	
معادله دیفرانسیل حاکم در جریان پتانسیل سه بعدی، کدام است؟	-19
$ abla  imes \overline{\mathbf{v}} = \circ$ (Y $ abla^{Y} \phi = \circ$ ()	
$p+rac{1}{7} ho v^{7}=0$ ثابت $ abla^{7}\psi=0$ (۳)	
فرض جریان پتانسیل بهجای جریان لزج حول اجسام، در کدامیک از شرایط زیر مناسب است؟	- <b>۲</b> •
۱) زاویه حمله کم ۲	
۳) جریان تراکمناپذیر و غیرچرخشی ۴) عدد رینولدز زیاد و عدم جدایش جریان	
دو ایرفویل متقارن و یکسان در یک راستا پشتسرهم قرار گرفتهاند و جریان آزاد با زاویه حملهای، به سمت آنها	-21
برقرار است. کدام عبارت درست است؟	
۱) اندازه برآی ایرفویل عقبی بیشتر است و با فاصله دو ایرفویل رابطه عکس دارد.	
۲) اندازه برآی ایرفویل جلویی بیشتر است و با فاصله دو ایرفویل رابطه عکس دارد.	
۳) اندازه برآی ایرفویل عقبی بیشتر است و با فاصله دو ایرفویل رابطه مستقیم دارد.	
۴) اندازه برآی ایرفویل جلویی بیشتر است و با فاصله دو ایرفویل رابطه مستقیم دارد.	
گردابهای ساعتگرد با قدرت $\Gamma$ به فاصله ${f a}$ از یک دیواره مسطح واقع شده است و جریان آزاد نیز با سرعت ${f U}$ از چپ به	-22
راست روی دیواره میگذرد. سرعت جریان روی دیواره چقدر است؟ (محور x دستگاه مختصات روی دیواره است.)	
$U + \frac{\Gamma a}{\tau \pi a}$ ( $\tau$ $U - \frac{\Gamma a}{\tau \pi a}$ ( $\tau$	
$U + \frac{\Gamma a}{\pi (a^{\intercal} + x^{\intercal})}$ (* $U - \frac{\Gamma a}{\pi (a^{\intercal} + x^{\intercal})}$ (*	
الگوی جریان زیر از ترکیب چاه به قدرت $m=\pi$ و جریان یکنواختی با سرعت ${f U}_\infty$ حاصل میشود. اندازه سرعت	-۲۳
در نقطه A چند است؟ (برای چاه، ψ = $\frac{m}{7\pi}  heta$ )	
$\frac{1}{10} (1)$	
$\frac{1}{10}$ (r	
$\frac{1}{10}$ ("	
5 m 15 m 15 m 1	
$\frac{1}{r} \circ r$	

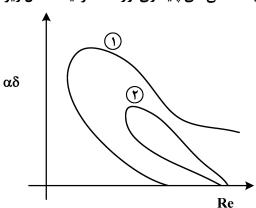
- جریان هوا با  $\frac{\mathrm{kg}}{\pi}$  مطابق شکل وارد یک دیفیوزر می شود. اگر این مسئله به صورت بخشی از جریان چشمه ای –۲۴ در O شبیهسازی شود و سرعت در ورودی دیفیوزر برابر ۲۰ متر بر ثانیه باشد، گرادیان فشار در جهت r چند است؟  $(\psi = \frac{\mathbf{m}}{\mathbf{v}_{\pi}} \boldsymbol{\theta}$  (برای چشمه،  $\boldsymbol{\theta}$ ديواره ديفيوزر  $\frac{1900}{r}$  (1 2 m'  $\frac{1900}{r^{\#}}$  (7 Flow  $\frac{r}{r}$  (r ورودى  $\frac{\mathbf{F}\circ}{\mathbf{F}}$  (F قدرت گردابه آغازین ایرفویل به کدام کمیت بستگی دارد؟ -۲۵ ۲) شکل ایرفویل () زاویه حمله ۴) سرعت جریان آزاد ۳) برآی ایرفویل ۲۶- توزیع گردش بر واحد طول در راستای وتر برای ایرفویل نازک متقارنی در زاویه حمله کم، بهصورت است. ضریب بر آ در زاویه حمله ۱۰ درجه، چند است؟ ( $\theta$  از وسط وتر سنجیده می شود.  $\gamma(\theta) = 1/\Lambda U_{\alpha} \frac{1 + \cos \theta}{\sin \theta}$ (اویه حمله و  $\mathbf{U}$  سرعت جریان آزاد است.)  $\alpha$  ، $\pi = \pi$ 1,0 (1 ۰/۹ (۱ 1/1 (4 1/5 (5 جریان آزاد هوا با سرعت ۵۰ متر بر ثانیه روی بالی برقرار است. در مقطعی از بال، مقدار نیروی بر آ برابر N و سرعت -77 ۲۰ (۲ 10 (1 ۵° (۴ ۳۰ (۳ جریان پایا با سرعت U بر روی یک صفحه تخت متخلخل بینهایت، عبور میکند. عمود بر سطح دیواره، جریان -28 مکشی v<sub>w</sub> وجود دارد. با افزایش سرعت مکش جریان، ضخامت لایه مرزی چه تغییری می کند؟ ۲) کاهش می یابد. ۱) ثابت میماند. ۴) با توجه به مقدار U می تواند کاهش یا افزایش یابد. ۳) افزایش می یابد. با کدام یک از پروفیل های سرعت لایه مرزی زیر می توان کمیت های لایه مرزی را با استفاده از روش انتگرالی فون کارمن -79 با دقت مناسب محاسبه کرد؟  $\frac{u}{U} = \sin(\pi \frac{y}{s})$  (Y  $\frac{u}{U} = \frac{y}{s}$  (1)
  - $\frac{u}{U} = \frac{r}{r} \left(\frac{y}{\delta}\right) \frac{1}{r} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r \frac{y}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r + \frac{u}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r + \frac{u}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r + \frac{u}{\delta} \left(\frac{y}{\delta}\right)^{r} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r + \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{U} = r + \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac{u}{\delta} \frac{u}{\delta} \quad (r \qquad \qquad \frac$

۳۰ – اگر پروفیل سرعت جریان تراکمناپذیر لایه مرزی نسبت به جریان آزاد برابر  $y^{r}$  –۱ باشد، ضخامت جابهجایی و مومنتوم بهترتیب کداماند؟  $\delta^{r}$   $\delta^{r}$   $\delta^{r}$ 

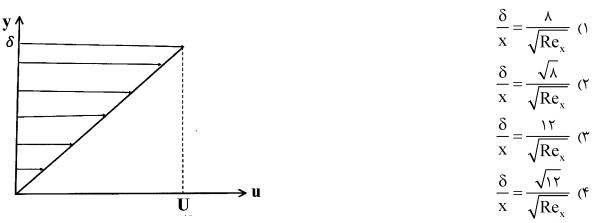
$$\theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{r}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r}, \ \delta^* = r\delta - \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = r\delta - \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta}, \ \delta^* = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} - \frac{\delta}{\delta} (r) \qquad \qquad \theta = \frac{\delta}{r} (r) \qquad$$

۳۱- کدام گزینه در رابطه با پروفیل سرعت لایه مرزی بلازیوس با توجه به منحنیهای پایداری اور ـ سامرفیلد شکل زیر، نادرست است؟





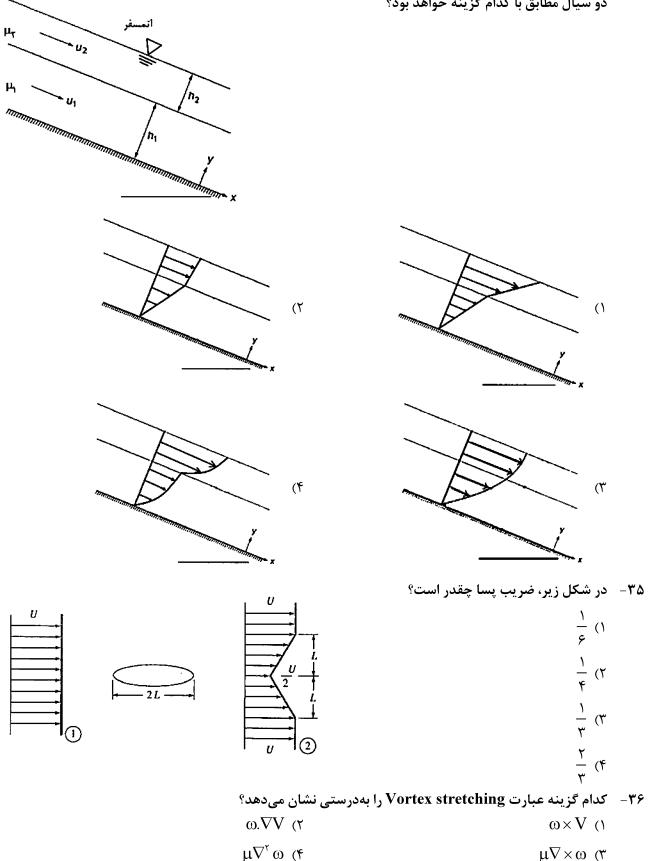
۳۲ - پروفیل جریان لایه مرزی آرام روی صفحه تخت به صورت زیر است. رابطه ضخامت لایه مرزی با عدد رینولدز کدام است؟



۳۳- در جریان خزش برای بیبُعدسازی معادله ناویر استوکس، فشار با کدام عبارت بیبُعد می شود؟

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

۳۴- دو لایه سیال تراکمناپذیر مخلوط نشدنی با ضرایب لزجت متفاوت  $\mu_{\gamma} > \mu_{\gamma}$ ، بر روی یک سطح شیبدار به صورت شکل زیر جریان دارند. اگر اتمسفر، تنش برشی ناچیزی بر سیال اعمال کند و فشار ثابت باشد، پروفیل سرعت این دو سیال مطابق با کدام گزینه خواهد بود؟



#### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

 $V_{\circ}$  برای جریان لزج آرام مابین دو صفحه افقی طویل که فاصله بین دو صفحه h و سرعت صفحه بالایی ثابت و برابر با  $V_{\circ}$  - ۳۷ است. با فرض تغییرات ضریب لزجت به صورت  $(\frac{ay}{h}) = \mu_{\circ}(1 + \frac{ay}{h})$ ، کدام عبارت درخصوص تنش برشی درست است؟ (۱) مقدار تنش برشی در همه جا ثابت و برابر با  $\frac{V_{\circ}\mu_{\circ}}{h}$  است. (۲) مقدار تنش برشی در همه جا ثابت و برابر با  $\frac{V_{\circ}\mu_{\circ}a}{h\ln(1+a)}$  است. (۳) مقدار تنش برشی در همه جا ثابت و برابر با  $\frac{V_{\circ}\mu_{\circ}a}{h\ln(1+a)}$  است.

۴) مقدار تنش برشی وابسته به y و مقدار آن روی دیواره پایینی، 
$$rac{V_\circ \mu_\circ a}{h \ln(\imath+a)}$$
 است.

- سرای جریان لایه مرزی آرام روی صفحه تخت، کدام عبارت برای مقدار چرخش (تاوایی) در نقاط Aو B به ازای یک فاصله یکسان از دیواره، درست است؟ لبه لایه مرزی  $\omega_A > \omega_B$  (۱ $\omega_A > \omega_B$ ) (۱
- ۳۹- در جریان لایه مرزی آرام روی صفحه تخت، کدام عبارت درخصوص مؤلفه عمودی سرعت ( ۷ ) روی لبه لایه مرزی، درست است؟

۱) مخالف صفر و از مرتبه 
$$\delta^{-\frac{1}{7}}$$
 است.  
۳) مخالف صفر و از مرتبه  $\delta^{-\frac{1}{7}}$  است.  
۳) مخالف صفر و از مرتبه  $\delta$  است.

،  $\mathbf{u}(\mathbf{y}) = \mathbf{a} + \mathbf{b}\mathbf{y} + \mathbf{c}\mathbf{y}^{\intercal} + \mathbf{d}\mathbf{y}^{\intercal}$  برای استفاده از روش انتگرالی مومنتوم و با فرض یک پروفیل سرعت به شکل  $\mathbf{u}(\mathbf{y}) = \mathbf{a} + \mathbf{b}\mathbf{y} + \mathbf{c}\mathbf{y}^{\intercal} + \mathbf{d}\mathbf{y}^{\intercal}$  کدامیک از شرایط مرزی دقیق تر است؟

$$\begin{cases} u = \circ & y = \circ \\ u \to u_{\infty} &, \quad \frac{\partial u}{\partial y}, \frac{\partial^{\mathsf{Y}} u}{\partial y^{\mathsf{Y}}} \to \circ & y \to \infty \end{cases} \begin{pmatrix} \mathsf{f} & \begin{cases} u = \frac{\partial^{\mathsf{Y}} u}{\partial y^{\mathsf{Y}}} = \circ & y = \circ \\ u \to u_{\infty} &, \quad \frac{\partial u}{\partial y} \to \circ & y \to \infty \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \mathsf{f} & \mathsf{f} \\ u \to u_{\infty} &, \quad \frac{\partial u}{\partial y} \to \circ & y \to \infty \end{pmatrix}$$

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

ت خارج لایه مرزی آن u <sub>e</sub> (x)=cx است، کدام عبارت درست	برای جریان لایه مرزی آرام حول نقطه سکون که سرع	-41
	است؟ (c مقداری ثابت است.)	
)u در جهت x، تشابه دارند.	۱) ضخامت لایه مرزی، ثابت و پروفیلهای سرعت (y)	
	۲) ضخامت لایه مرزی، متغیر و پروفیلهای سرعت (Y	
	۳) ضخامت لایه مرزی، ثابت و پروفیلهای سرعت (y)	
	۴) ضخامت لایه مرزی، متغیر و پروفیلهای سرعت (۷	
	برای جریان لایه مرزی آرام روی صفحه تخت، اگر طو	-47
	<b>—</b>	
$\frac{1}{Y\sqrt{Y}}$ (Y	$\frac{\sqrt{Y}}{F}$ (1	
<u>\</u> (۴	$\frac{\sqrt{r}}{1}$ (r	
٢	٢	
كدام عبارت درخصوص تصحيح هندسه جسم درست است	برای شبیهسازی واقعی تر جریان غیرلزج روی جسم،	-42
ىلاح شود.	۱) هندسه جسم در هر نقطه، متناسب با اندازه Re اص	
رزی اصلاح شود.	۲) هندسه جسم در هر نقطه، به اندازه ضخامت لایه مر	
وم لایه مرزی اصلاح شود.	۳) هندسه جسم در هر نقطه، به اندازه ضخامت مومنتو	
بایی لایه مرزی اصلاح شود.	۴) هندسه جسم در هر نقطه، به اندازه ضخامت جابهج	
یالی ساکن، ناگهان با سرعت ثابت $\mathbf{V}_{ m o}$ شروع به حرکت می ک	صفحهای تخت با طول و عرض بینهایت در مجاورت س	-44
سیال آب و هوا در مقایسه با هم چگونه است؟	پس از گذشت زمان ثابت، ضخامت نفوذ مومنتوم در س	
ک) <sub>آب</sub> δ < <sub>هوا</sub> δ	$\delta_{ael} < \delta_{ael}$ (۱	
۴) بستگی به Re مسئله دارد.	۳) آب δ= <sub>هوا</sub> ک	
	کدام جمله در مورد لایه مرزی، نادرست است؟	-40
ے م <u>ی</u> بابد.	۱) با افزایش ضخامت مومنتوم، ضریب اصطکاک کاهش	
	۲) مؤلفه عمودی سرعت روی لبه لایه مرزی با Re رابه	
ت لایه مرزی کاهش مییابد.	۳) با افزایش سرعت خارج لایه مرزی، (u <sub>e</sub> (x، ضخامه	
	۴) در جریان بلازیوس روی صفحه تخت مقدار ضریب اص	
	، جلوبرنده پیشرفته ـ سوخت و احتراق پیشرفته ا:	اصول
	جریان گاز در در گذر از شوک عمودی	-49
۲) د جا افنانش آن <sup>ی</sup> به منابع ک		

$${c \over s}$$
 D) صلبیت پره (۲  $C$   $C)$  ملبیت پره (۲  $R$  ) صلبیت پره (۲  $M$  ) صلبیت (۲

<b>ی توربین معادل ۱۲۰۰ کلوین، مقدار مصرف سوخت ویژه برابر</b>	در یک سیکل توربوجت ایده آل با درجه حرارت ورودی	-41
مرارت ورودی توربین را به ۱۵۰۰ کلوین افزایش دهیم و بقیه	با ۰/۱ کیلوگرم بر نیوتن ساعت است. اگر فقط درجه ح	
ود؟	پارامترها ثابت بماند، مصرف سوخت ویژه چقدر میشو	
∘/۱ <mark>-kg</mark> بیشتر از N.hr	۱) تغییر نمیکند.	
۴) با دادههای داده شده نمیتوان اظهارنظر کرد.	°/۱ <mark>kg</mark> کمتر از (۳ N.hr	
دی یک هواپیمای مافوق صوت میشود؟	کدام راهکار زیر باعث بلعیدن یک شوک نرمال در ورو	-49
۲) افزایش ماخ پروازی	۱) افزایش مساحت دهانه ورودی	
۴) همه موارد	۳) افزایش دبی ورودی	
رد ندارد؟	محفظه احتراق جریان برگشتی، در کدام موتورها کاربر	-۵۰
۲) موتورهای توربوشفت	۱) موتورهای کوچک	
۴) اولین نسل موتورهای توربوجت هوایی	۳) موتورهای توربوفن بزرگ	
، یک موتور توربوجت برابر با ۲۵ ۰ <sub>/</sub> ۰، دمای هوای ورودی به	اگر نسبت دبی سوخت به دبی هوا در محفظه احتراق	-51
<i>ا</i> باشد، دمای خروجی محفظه احتراق چقدر است؟	محفظه ۶۰۰ کلوین و ارزش حرارتی سوخت mJ kg	
$Cp = \frac{kJ}{kg.K}$		
۱۸۵۰ (۲	<b>१९</b> ०० ()	
1800 (4	۱۷۵۰ (۳	
ما، کدام مورد زیر محتمل تر است؟	درصورت ورود یک پرنده به موتور توربوفن یک هواپید	-52
۲) شکستن پره کمپرسور	۱) پدیده surge در کمپرسور	
۴) افزایش تنش حرارتی در پرههای توربین	۳) پدیده Rotating Stall در کمپرسور	
<b>ل نسبت به محفظه احتراقهای حلقوی نیست</b> ؟	کدام مورد زیر از معایب محفظه احتراق های قوطی شکا	-۵۳
۲) افت فشار بیشتر	۱) وزن بیشتر	
۴) تعداد جرقه زدن Igniter بیشتر	۳) هزینه طراحی بیشتر	
ار بر روی کدام قسمت میشود؟	طراحی پره کمپرسور با گردابه آزاد، باعث زیاد شدن با	-54
۳) نوک پره روتور ۴) ریشه پره روتور	<ol> <li>۱) نوک پره استاتور</li> <li>۲) ریشه پره استاتور</li> </ol>	
ر توربوجت، در نسبت فشار کمپرسور یکسان و دمای ورودی	کدام مورد از مقایسه یک موتور توربوفن با یک موتور	-۵۵
ت؟	توربین یکسان و بازدههای اجزاء یکسان، <mark>نادرست</mark> اس	
۲) مصرف سوخت ویژه استاتیکی توربوفن کمتر است.	۱) بازده پیشران توربوفن بیشتر است.	
۴) هیچکدام	۳) رانش ویژه استاتیکی در توربوفن بیشتر است.	
شود، افزایش سطح نازل خروجی منجر به کدام مورد میشود؟	در یک موتور توربوجت، درصورتی که دور موتور تثبیت ش	-68
	۱) نسبت فشار توربین ثابت میماند.	
	۲) جرم ورودی به موتور کاهش شدیدی مییابد.	
	۳) نسبت فشار کمپرسور و دمای ورودی به موتورکاهش	
نى مىيابد.	۴) نسبت فشار کمپرسور و دمای ورودی به موتور افزایش	

صفحه ۱۳	699 C	ی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)	سهندس
، در مصرف سوخت ویژه رخ میدهد؟	کل توربوجت ایدهآل، چه تغییری	با افزایش درجه حرارت ورودی توربین در سیک	-۵۷
	۲) کاهش مییابد.		
پس افزایش مییابد.	۴) ابتدا کاهش و سب		
		راندمان پروپالسیو یک توربوجت که با سرعت	۸۵–
		سوخت ویژه موتور ۱۲/ <sup>0</sup> کیلوگرم بر نیوتن س	
	است؟	ورودی به موتور تقریباً چند کیلوگرم بر ثانیه	
	174 (7	144 (1	
	۸۵ (۴	۱۰۷ (۳	
<b>۰ ۷۷ و سرعت گازهای خروجی از موتور</b>	ل پرواز میکند، سرعت پرواز h	در یک موتور توربوجت که در ارتفاع ۱۸۰۰۰ پا	۵۹–
۳٬ شار جرمی سوخت <mark>gr</mark> ۴۸۰، ارزش	جر جرمی هوای مصرفی موتور 👷	(بهطور نسبی) <mark>m</mark> ۵۵۵ است. درصور تی که شار s	
		حرارتی سوخت $rac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$ و راندمان پیشران	
	°∕ <i>tt</i> (t	۰ <sub>/</sub> ۱۴ (۱	
	°/۳۹ (۴	°∕ <i>۳۴</i> (۳	
، میشود؟	رسور، به کدام پدیده زیر منتهی	افزایش Solidity در فرایند طراحی یک کمپ	-9-
	Factor افزایش) (۲	۱) افزایش درجه واکنش	
	۴) کاهش Factor	۳) افزایش ماکزیمم سرعت بر روی پرهها	
		در جریان برگشتناپذیر و بدون تبادل حرارت	-8
	۲) افزایش می یابد.	۱) ثابت است.	
<sup>م</sup> و پس از مدتی ثابت میشود.		۳) کاهش مییابد.	
		کدام مورد درخصوص رم جت ایدهآل، نادرسه	-81
		۱) ماخ ورودی و خروجی در رمجت ایدهآل برا	
		۲) الزاماً بهترین رانش ویژه و بیشترین بُرد، در	
		۳) مصرف سوخت ویژه با صفر شدن رانش مخ	
ىيابد.	مده و بازده کلی شدیداً افزایش م	۴) با افزایش عدد ماخ، رانش ویژه شدیداً کم ش	
. چنانچه درجه حرارت سکون ورودی	سکون همه مراحل K ۱۵ است	در طرح یک کمپرسور محوری، افزایش دمای	-84
<b>عداد مراحل کمپرسور چقدر است؟</b>	،مان پلیمتروپیک ۹ <sub>/</sub> ۰ باشد، ت	۳۰۰ <b>K، نسبت فشار کل کمپرسور ۱۰ و راند</b>	
	TT (T	۳۰ (۱	
	۱۰ (۴	۱۵ (۳	
ىكند؟	<sup>ی</sup> فشار بهینه فن، چه تغییری م	با کاهش نسبت بای پس موتور توربوفن، نسبن	-94
	۲) کاهش مییابد.	۱) افزایش می یابد.	
ش یا کاهش یابد.	۴) ممکن است افزای	۳) تغییر نمیکند.	
وط (Non-premixed) سوخت متان	(Premixed) و غیرپیش مخل	کدام مورد درخصوص شعلههای پیش مخلوط	-96
		و اکسیدکننده هوا درست است؟	
	شود.	۱) در شعلههای پیش مخلوط دوده تولید نمی	
		۲) دمای محصولات احتراق شعلههای پیش م	
مای غیرپیش مخلوط است.		۳) میزان اکسیدهای نیتروژن NO <sub>x</sub> در شعله	
		۴) همه موارد	

صفحه ۱۴	699 C	مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)
ی فشار و افزایش دما، معادله بهتر تیب	جزيه $O_{\gamma} \xrightarrow{1} O_{\gamma} \leftrightarrow CO$ ، با افزايش	۶۶ طبق اصل لوشاتولیه، در واکنش تعادلی ته
		به کدام سمت میرود؟
۴) چپ _ چپ	چپ ۳) راست ـ راست	۱) چپ _ راست 🛛 ۲) راست _
ئیرید. جرم کل واکنشدهندهها برای	ریک در یک کوره صنعتی را در نظر بگ	۶۷ احتراق پروپان گازی با هوای استوکیومت
		واکنش با ۱ <b>kg پروپان، کدام است؟</b>
	۲۳٫۸ (۲	۲۴/۸ (۱
	10/8 (F	۱۶/۶ (۳
يت؟	زیر، با یک برابر هوای اضافی، چقدر اس	<b>۶۸ - نسبت همارزی واکنش سوخت ترکیبی</b>
$\circ_{\prime} \vee \mathbf{H}_{\mathbf{Y}} + \circ_{\prime} \mathbf{N}_{\mathbf{Y}} + \circ_{\prime} \mathbf{Y} \mathbf{C}$		
	١/٥ (٢	۲ (۱
	∘∕۵ (۴	۱ (۳
٢	ر گونه A تابع غلظت کدام گونهها اسن	۶۹ - برای واکنشهای مقدماتی زیر، نرخ تغیی
$A + B \rightarrow C + D$		
$\mathbf{A} + \mathbf{E} \leftrightarrow \mathbf{F} + \mathbf{G}$		
$E + B \rightarrow A + C$		
$B + C \leftrightarrow H$	CEEDAW	
	F.E.B.A (۲ و F ،E ،D C P A	E ،B ،A (۱ و C
G،F و H	.E .D .C .B .A (f	۳) A ،C ،B ،A و G و F ،E ،D ،C
صورتىكه سرعت شعله آرام مخلوط	ده دار نازلگرد خارج می شود. در s	۷۰ - مخلوط بنزین ـ هوا با سرعت یکنواخت
	<b>نخروط شعله چقدر است</b> ؟	بنزین ــ هوا برابر 🚾 ٥٥ باشد، زاویه ه
	۶° <sup>°</sup> (۲	۴۵° (۱
	۳ ° ° (۴	۱۵° (۳
<b>ر بالا کدام است؟</b>	تروژن در فرایندهای احتراقی در دمای	۷۱ - اصلی ترین مکانیزم تولید اکسیدهای نی
	Fenimore (۲	NNH ()
N <sub>7</sub> O-	intermediate (۴	Zeldovich ( <sup>w</sup>
	. ام یک از پیوندهای مشخص شده، ضعی	۲۲ – در رادیکال n-propyl با فرمول زیر، ک
		٣ (١
$ \begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$		١ (٢
<u> </u>		٧ (٣
H H H		۴) ۸ و ۹
یک اتمسفر و دمای ۲۹۸ <b>k) میسوزد.</b>	رت کامل و در شرایط استاندارد (فشار	۷۳ - هیدروژنی با هوای استوکیومتریک بهصو
ه محفظه با محيط به ازای واحد مول	نک میشوند. میزان حرارت تبادلشد	محصولات احتراقی تا دمای ۴۹۸K خ
	ت چگونه است؟	سوخت، چند کیلوژو بوده و جهت حرار،
$\overline{\mathbf{h}}_{\mathbf{f},\mathbf{H}_{\mathbf{Y}}\mathbf{O}}^{\circ} = -\mathbf{Y} \circ \circ \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kmol}},  \overline{\mathbf{c}}_{\mathbf{p},\mathbf{H}_{\mathbf{Y}}}$	$\overline{r} = \gamma \frac{kJ}{kmolK}, \overline{c}_{p,O\gamma} = \gamma \frac{kJ}{kmolK}$	
¯ _ kJ ¯	, kJ	
$\overline{c}_{p,N_{\gamma}} = \gamma \frac{kJ}{kmolK}, \overline{c}_{p,H_{\gamma}O} = \gamma$		
	۲) ۸۴۸، از محفظه ب	<ol> <li>۸۴۸، از محیط به محفظه</li> </ol>
به محیط	۴) ۷۵۲، از محفظه ب	۳) ۷۵۲، از محیط به محفظه

(222)	(کد	فضا	هوا	مهندسی
<b>、</b> ····			1	<b>S S</b>

#### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

699 C

روش اجزای محدود ۱ ـ تحلیل پیشرفته سازههای هوافضایی:

۸۱ - ماتریس سفتی زیر، مربوط به کدام ساختار است؟

$$\mathbf{k}^{\text{tot}} = \begin{bmatrix} \mathbf{k}_{11}^{(1)} \circ \mathbf{k}_{11}^{(1)} \circ \mathbf{k}_{11}^{(1)} \circ \mathbf{k}_{11}^{(1)} \circ \mathbf{k}_{11}^{(1)} + \mathbf{k}_{11}^{(1)} \circ \mathbf{k}_{11}^{(1)} + \mathbf{k}_{11}^$$

۸۳- در معادله زیر، جمله اول بیانگر چیست؟

$$\int_{L} \sigma^{T} \in (\phi) A dx - \int_{L} \phi^{T} f A dx - \int_{L} \phi^{T} dx - \sum_{i} \phi_{i} P_{i} = \circ$$
(1) کار مجازی نیروهای گسترده
(۲) کار مجازی نارجی
(۳) کار مجازی داخلی
(۴)

۸۴- برای یک المان چهار گرهای در حین اجرای یک برنامه کامپیوتری، نمایش فشرده تابع شکل، کدام است؟

$$N_{t} = \frac{1}{r} (1 + \xi)(1 + \eta) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi)(1 - \eta) \quad (1 + \eta) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi_{i})(1 - \eta)) \quad (\tau \qquad \qquad N_{t} = \frac{1}{r} (1 - \xi\xi$$

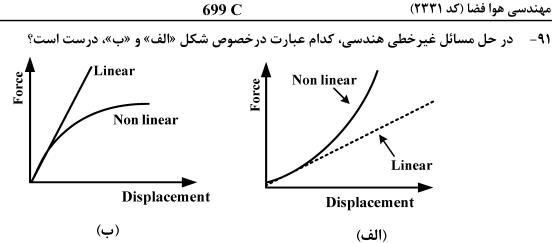
$$\mathcal{F} \circ^{\circ} - 1 \mathcal{F} \circ^{\circ} (\mathcal{F} )$$

۸۷- برای یک تیر یکسر گیردار تحت بار گسترده با توزیع یکنواخت، کدامیک از معادلات زیر بیان درست نیروی برشی (V) در یک المان این تیر است؟ (E مدول الاستیسیته، I ممان اینرسی، le طول المان و q درجه آزادی است.)

$$V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} - \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} - \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F EI}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r} + \gamma q_{r} + l_{e}q_{r}) (\gamma V = \frac{\gamma F F F}{(le)^{r}} (\gamma q_{1} + l_{e}q_{r}) (\gamma$$

۸۸- برای تقریب متغیر میدان در یک میله، از المان یک بعدی با سه گره استفاده شده است. در اینصورت کدام بیان

 $\mathbf{T}^{e} = \mathbf{S}_{i}\mathbf{T}_{i} + \mathbf{S}_{i}\mathbf{T}_{i} + \mathbf{S}_{k}\mathbf{T}_{k}$  درست است؟ T, T<sub>j</sub> Ť, (e) X,  $S_{i} = -\frac{r}{r}(x - X_{k})(x - X_{j}), S_{j} = \frac{r}{r}(x - X_{i})(x - X_{k}), S_{k} = -\frac{r}{r}(x - X_{i})(x - X_{j})$ (1)  $S_{i} = \frac{f}{r^{\gamma}}(x - X_{k})(x - X_{j}), S_{j} = -\frac{f}{r^{\gamma}}(x - X_{i})(x - X_{k}), S_{k} = \frac{f}{r^{\gamma}}(x - X_{i})(x - X_{j})$  (7)  $S_{i} = \frac{r}{r} (x - X_{k})(x - X_{j}), S_{j} = -\frac{r}{r} (x - X_{i})(x - X_{k}), S_{k} = \frac{r}{r} (x - X_{i})(x - X_{j}) (r - X_{j})$  $S_{i} = \frac{r}{r^{\tau}} (x - X_{k})(x - X_{j}), S_{j} = -\frac{r}{r^{\tau}} (x - X_{i})(x - X_{k}), S_{k} = \frac{r}{r^{\tau}} (x - X_{i})(x - X_{j})$ (\* **۸۹** با توجه به نوع تقارن موجود در سازه زیر، کدام مدل برای حل آن مناسب است؟ () (۲ ۴)



با شرایط مرزی (۰,۰) و (۲,۳/۵) به روش ریلی ریتز، کدام تعریف  $\frac{d^7y}{dx^7} + y = \pi x^7$  به روش ریلی ریتز، کدام تعریف برای بازه صفر تا ۲ مناسب تر است؟

$$y(x) = \frac{\forall x}{\epsilon} + c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau) \quad (1)$$

$$y(x) = \frac{\forall x}{\epsilon} + c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} \quad (\tau)$$

$$y(x) = x(x-\tau) + c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau) \quad (\pi)$$

$$y(x) = c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} \quad (\epsilon)$$

$$y(x) = c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} \quad (\epsilon)$$

$$y(x) = c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} \quad (\epsilon)$$

$$y(x) = c_{\gamma}x(x-\tau) + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} + c_{\gamma}x^{\gamma}(x-\tau)^{\gamma} \quad (\epsilon)$$

$$p'(\circ) = 1, \ p(\tau) = \circ, \frac{d^{\tau}p}{dx^{\tau}} = \circ$$

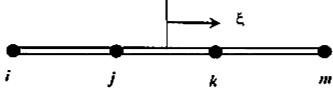
$$\int_{\circ}^{r} \left( \frac{d^{r}p}{dx^{r}} \frac{dN}{dx} \right) dx - \left[ \frac{dp}{dx} \frac{dN}{dx} \right]_{\circ}^{r} (1)$$
$$\int_{\circ}^{r} \left( \frac{dp}{dx} \frac{dN}{dx} \right) dx - \left[ \frac{dp}{dx} \frac{dN}{dx} \right]_{\circ}^{r} (1)$$
$$\int_{\circ}^{r} \left( \frac{d^{r}p}{dx^{r}} \frac{dN}{dx} \right) dx - \left[ \frac{dp}{dx} \frac{dN}{dx} \right]_{\circ}^{r} (1)$$
$$\int_{\circ}^{r} \left( \frac{dp}{dx} \frac{dN}{dx} \right) dx - \left[ \frac{dp}{dx} N \right]_{\circ}^{r} (1)$$

### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

۹۴ – ورق مستطیلی شکل زیر با مدول الاستیسته GPa و ضریب پواسون ۰٫۳، با استفاده از دو المان مثلثی مشبندیشده و ماتریس سفتی آن بهصورت زیر بهدست آمده است. جابهجایی در گره ۳ چه مقدار است؟

$$K = 10^{5} K = 10^{7} V \text{ mm}, V_{\psi} = -0/0^{\circ} V \text{ mm} (Y = 0/0^{\circ} \text{ mm}, V_{\psi} = -0/0^{\circ} \text{ mm} (Y = 0/0^{\circ} \text{ mm}, V_{\psi} = -0/0^{\circ} \text{ mm} (Y = 0/0^{\circ} \text{ mm}, V_{\psi} = -0/0^{\circ} \text{ mm} (Y = 0/0^{\circ} \text{ mm}, V_{\psi} = -0/0^{\circ} \text{ mm} (Y = 0/0^{\circ} \text{ mm} (Y = 0$$

۹۵- المان یکبعدی مرتبه سوم (cubic) شکل زیر، دارای چهار گره به فواصل مساوی ijkm است. تابع شکل گره i کدام است؟ (۱+ ≥ ζ ≥۱-) ۰ ۰ ۰ ۰ ۰ ۰



$$-\frac{9}{18}(\zeta + \frac{1}{7})(\zeta - \frac{1}{7})(\zeta - 1) (1)$$
$$-\frac{9}{18}(\zeta + \frac{1}{7})(\zeta - \frac{1}{7})(\zeta - 1) (7)$$
$$-\frac{77}{18}(\zeta + \frac{1}{7})(\zeta - \frac{1}{7})(\zeta - 1) (7)$$
$$-\frac{77}{18}(\zeta + \frac{1}{7})(\zeta - \frac{1}{7})(\zeta - 1) (7)$$

۹۶- معادلـه ديفرانسـيل φ(۰) = ۱) ، (<sup>d<sup>۲</sup>φ</sup> = ۱+ x) بــا شـرايط مـرزی ο = (۰) و (φ(۱) = ۱) ، بــا فـرض جـواب

تقریبی  $\widetilde{\phi}(\mathbf{x}) = \mathbf{c}_{\mathrm{o}} + \mathbf{c}_{\mathrm{f}}\mathbf{x} + \mathbf{c}_{\mathrm{f}}\mathbf{x}^{\mathsf{T}} + \mathbf{c}_{\mathrm{f}}\mathbf{x}^{\mathsf{T}}$ ، به روش ریلی ریتز حل شده است. مقادیر ثابت کداماند؟

$$c_{\circ} = 1, c_{1} = 1 - c_{\gamma} - c_{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma} (1)$$

$$c_{\circ} = \circ, c_{1} = 1 - c_{\gamma} - c_{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma} (1)$$

$$c_{\circ} = 1, c_{1} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma} (1)$$

$$c_{\circ} = \circ, c_{1} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma}, c_{\gamma} = \frac{1}{\gamma} (1)$$

#### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

\_\_\_\_\_\_ سازه شکل زیر از یک میله افقی و یک فنر عمودی تشکیل شده است. اگر ماتریس سفتی میله بهصورت زیر باشد، ماتریس سفتی کل سازه کدام است؟ (ضریب سفتی فنر  $rac{\mathbf{N}}{\mathbf{m}}$  ۵۰×۵۵ است.) 4 m  $\mathbf{K} = 10^{9} \begin{bmatrix} 7/1000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ -9/1000 & 0 & 9/1000 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$  $K = 10^{9} \begin{bmatrix} 9/7 \ 10^{9} \ 0 & 0 & -9/7 \ 10^{9} \ 0 & 0 & 0 \\ -9/7 \ 10^{9} \ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} (1)$  $K = 10^{9} \begin{bmatrix} 9/7 \ 10^{9} \ 10^{9} \ 0 & 0 & -9/7 \ 10^{9} \ 0 & 0 & 0 \\ -9/7 \ 10^{9} \ 10^{9} \ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} (7)$  $K = 10^{5} \begin{bmatrix} 9/7 \Lambda \% & 0 & -9/7 \Lambda \% & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -9/7 \Lambda \% & 0 & 9/7 \Lambda \% & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0/0 \Delta & 0 & 0 & -0/0 \Delta \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -0/0 \Delta & 0 & 0 & 0/0 \Delta \end{bmatrix}$ ۹۸- در شکل زیر، دوران حول محور x، در نقطه C چقدر است؟  $\frac{M_{L}}{GI} + \frac{YM_{L}}{FI}$  ()  $\frac{M_{r}L}{GI} + \frac{rM_{r}L}{rEI}$  (7  $\frac{M,L}{EI} - \frac{M,L}{\pi GI}$  (\*  $\frac{M_{r}L}{EI} - \frac{rM_{r}L}{rGI}$  (f

#### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

Μ

**۹۹**- در یک مقطع جدار نازک چند سلولی بال، مرکز برش در کجا قرار می *گ*یرد؟ ۲) در مرکز فشار مقطع ۱) در مرکز هندسی مقطع ۴) در امتداد اثر نیروهای ناشی از جریان برش ۳) در خارج از سلولها ۱۰۰ – نسبت جریان برش در دو مقطع ۱ و ۲ چقدر است؟ 1,81 (1 1,0 (1 ∘,**∀** m 1 (٣ 1,7 m 🗲 0,91 (4 ∘,∆ m  $T = 1 \circ \circ \circ N.m$ ۱۰۱- جابهجایی افقی نقطه B چقدر است؟ (فرض کنید EI ثابت است و فقط انرژی ناشی از خمش را در نظر بگیرید.)  $\frac{WL^{t}}{TEI}$  ()  $\frac{\mathrm{wL}^{\mathrm{r}}}{\mathrm{rel}}$  (r Ŀ  $\frac{\mathrm{wL}^{\mathrm{f}}}{\mathrm{FEI}}$  (r  $\frac{\mathrm{wL}^{\mathrm{F}}}{\mathrm{AEI}}$  (F

۱۰۲- جریان برش ایجادشده در جان ( web ) تیر زیر برحسب  $rac{\mathbf{lb}}{\mathbf{m}}$  ، کدام است؟ ۸∘ (۱

- 100 (1
- 100 (7
- 170 (4
- **۱۰۳** درخصوص تئوریهای خمش صفحات، کدام جمله درست است؟ ) در تئوری خمشی کلاسیک، انرژی خمشی تنها ناشی از تنشهای محوری  $(\sigma_{xx},\sigma_{vv})$  در صفحات است. ۲) در تئوری خمشی مرتبه سوم، صفحات نرمال بر صفحه میانی بعد از خمش خط باقی میماند ولی دیگر نرمال نیست. ۳) تفاوت تئوریهای مختلف خمشی، در محاسبه تغییرات تنشهای محوری در جهت ضخامت است. ۴) در تئوری خمشی مرتبه اول، صفحات نرمال بر صفحه میانی بعد از خمش نرمال باقی میماند.

۵″

۳ ه

`M = 1∘, ∘ ∘ ∘ lb.in

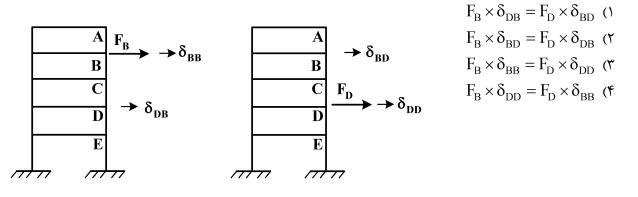
- ۱۰۴- کدام مورد جزء فرضیات یا نتایج فرضیات ورق کلاسیک (کرشهف) خطی نیست؟ ( z عمود بر سطح ورق است.) مربع شیب ورق، قابل صرفنظر کردن است. ۲) از کرنشهای برشی  $\gamma_{xz}$  و  $\gamma_{vz}$  صرفنظر می شود. ) از کرنش  $\epsilon_{
  m z}$  ایجادشده در اثر بار عرضی، صرفنظر می شود.
  - ۴) ورق میانی (mid-plane) در اثر خمشی دچار تغییر طول می شود.

-۱۰۵ تیر دو سر ثابت به طول L، تحت بار خارجی قرار گرفته و تابع خیز تیر به صورت (
$$\frac{4\pi x}{L}$$
)  $w = a_1(1 - \cos\frac{4\pi x}{L})$  تیر دو سر ثابت به طول L، تحت بار خارجی قرار گرفته و تابع خیز تیر به صورت ( $\frac{8\pi x}{EIL}$ )  $a_1$  is a construction of the second seco

۱۰۶- در سازه نشان داده شده، جابهجایی قائم مفصل B چقدر است؟ (EI برای کلیه اجزا یکی است.)



۱۰۷ – قاب الاستیک زیر تحت دو بارگذاری مختلف قرار گرفته است. کدام عبارت درست است؟ (جابهجایی: δ، نیرو: F)

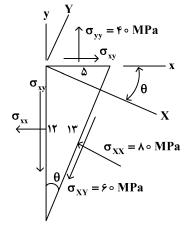


۱۰۸ مقدار قدر مطلق مؤلفه تنش σ<sub>xy</sub> , چقدر است؟

۴0 MPa (۱

۳ · MPa (۲

- ү<br/>о MPa (т
- ۱۰ MPa (۴



مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

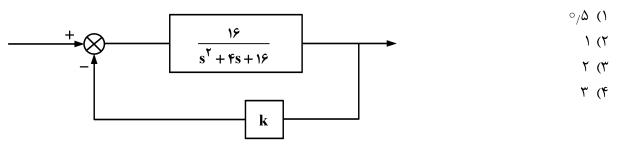
در المانی از یک جسم الاستیک، مقدار کرنش ها به صورت ۵۰۰  $\varepsilon_x = 0$ ، ۵۰۳  $\varepsilon_y = 0$  و  $\varepsilon_y = 0$  اندازه گیری شده -۱۰۹ است. با چرخش محورهای مختصات، بیشینه کرنش برشی در این المان چقدر خواهد بود؟  $-\circ_{\prime}\circ\circ1$  (1 0,001 (1 0,007 (٣ 0,004 (4 برای تحلیل یک عضو بینهایت کوچک در یک جسم در حالت کلی، کدام گزاره نادرست است؟ -11+ معادلات سازگاری برای ایجاد بالانس بین تعداد مجهولات و معلومات ضروری هستند. ۲) معادلات فضای تنش \_ نیرو ناشی از اصل تعادل هستند و خواص مکانیکی در آنها هیچ نقشی ندارند. ۳) معادلات ساختاری معرف ارتباط فضای تنش و کرنش هستند و در حالت کلی به تعیین ۲۱ عضو نیاز است. ۴) تانسورگرادیان تغییر مکان از دو قسمت متقارن و یادمتقارن تشکیل شده است که بخش متقارن آن معرف کرنشها است. ۱۱۱ - اگر به واسطه اعمال بار عرضی S، جریان برش N • ۱۰۰ در پنل ایده آل شده نشاندادهشده ایجاد شود، فاصله mm مرکز برش از نقطه  $\mathbf{O}$  چند متر است؟ (پنل، ربع دایره و  $\mathbf{R} = \mathbf{1} \mathbf{m}$  است.) 0,0 (1 R,-1 (1  $\sqrt{r}$  ("  $\sqrt{\pi}$  (f B، A و مربوط به میدان تنش در یک ورق نازک مربعی، به صورت  $\phi = Ax^{\gamma} + Bxy + Cy^{\gamma}$  و -۱۱۲ ابع تنش ایری مربوط به میدان تنش در یک ورق نازک مربعی، به صورت C = ◊ و B مقادیر ثابت هستند. با فرض اینکه C = ◊ و B فیرصفر هستند، بارگذاری در لبههای این صفحه به کدام شکل است؟<sub>م</sub> , → σ<sub>x</sub>()  $\sigma_x$  (7  $\overset{\sigma_{y}}{\models} \overset{\tau_{xy}}{\models} \sigma_{x} (r)$ τ<sub>xy</sub> (۴ ? درصورتی که  $\frac{A}{B}$  کدام است فنش باشد، نسبت  $\phi(x,y) = Ax^F - Bx^Ty^T$  کدام است -110 $\frac{1}{r}$  (r  $\frac{1}{r}$  (1 4 (4 ۳ (۳

صفحه ۲۵	699 C	مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)
٣٠	G(s کدام مورد درست اس	۱۲۱- درخصوص تابع تبدیل (s <sup>+</sup> + ۱) (s + ۳)
ارای پایداری مجانبی		۱) خطی و ناپایدار
ارای پایداری نمایی		۳) خطی و از دیدگاه لیاپانوف پایدار
		۱۲۲- کدام مورد درست است؟
		۱) پایداری نمایی ربطی به حالت تعادل ندارد
	ارد.	۲) پایداری استاتیکی ربطی به حالت تعادل ند
	دارد.	۳) پایداری دینامیکی ربطی به حالت تعادل ن
	یکی ندارد.	۴) پایداری استاتیکی ربطی به پایداری دینامی
سمتی (Directional) و جانبی (Lateral)	جاد کوپل بین حرکتھای	۱۲۳– در کدام گزینه، هر دو مشتقات پایداری در ای
		هواپیما، نقش دارند؟
L	p و N <sub>r</sub> (۲	$L_r$ و N $_p$ (۱
Ν	<sub>p</sub> و N <sub>β</sub> (۴	${ m L}_{eta}$ و ${ m N}_{ m r}$ (۳
است و فشار دینامیکی وارونگی اثر کنترلی	ایرفویل متقارن، چگونه	۱۲۴- مود پیچشی بال مستطیلی در حال پرواز با
		ایلرون، از کدام رابطه محاسبه میشود؟
$\mathbf{k}_{oldsymbol{lpha}}=$ سختی پیچشی بال		
وتر بال = c		
	۲) غیرنوسانے	۱) نوسانی
$\overline{q}_{reversal} = -\frac{Cl_{\alpha}}{Cl_{\delta a}} \cdot \frac{1}{c}$	$\frac{k_{\alpha}}{C_{m_{\delta a}}}$	$\overline{q}_{reversal} = -\frac{Cl_{\alpha}}{Cl_{\delta a}} \cdot \frac{k_{\alpha}}{c^{Y}C_{m_{\delta a}}}$
	۴) غیرنوسانے	۳) نوسانی
$\overline{q}_{reversal} = -\frac{Cl_{\delta a}}{Cl_{\alpha}}.$	$\frac{k_{\alpha}}{C_{m_{\delta a}}}$	$\overline{q}_{reversal} = -\frac{Cl_{\delta a}}{Cl_{\alpha}} \cdot \frac{k_{\alpha}}{c^{\tau}C_{m_{\delta a}}}$
		۱۲۵- کدام عبارت درست است؟
بشتر است.	ـتیک، از هواپیمای صلب ب	۱) تعداد معادلات فضای حالت هواپیمای الاس
لدى هواپيما ندارد.	ستیک، ربطی به نوع پیکربن	۲) پدیده کاهش قدرت کنترلی هواپیمای الاس
کمتر از هواپیمای صلب است.	یچ در هواپیمای الاستیک،	۳) تعداد جملات سمت چپ معادله گشتاور پ
بیشتر از هواپیمای صلب است.	یچ در هواپیمای الاستیک،	۴) تعداد جملات سمت چپ معادله گشتاور پ
ی یک هواپیما، <i>معمولاً</i> کدام است؟	۱-۰) در تحلیل دینامیکے	-۱۲۶ هدف استفاده از مدل اغتشاش اتمسفر (os)
		۱) طراحی SAS و کنترلرها
	آن بر سازه	۲) بررسی فاکتور بار (Load factor) و اثر آ
	های پروازی متفاوت	۳) بررسی پاسخ دینامیکی هواپیما در سرعت
		۴) همه موارد
	,	۱۲۷- در مسئله کنترل زاویه رول توسط خلبان، ک
		۱) تابع تبدیل خلبان، در شرایط پروازی مختا
		۲) خلبان در حین پرواز قادر به بهبود delay
		۳) خلبان در حین پرواز قادر به بهبود Lag
ے متفاوت است.	ی، در شرایط پروازی مختل <u>ف</u>	۴) مقدار Neuro _ muscular Lag خلبان

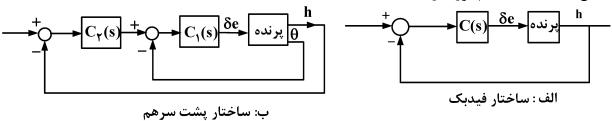
699 C

### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

۱۲۸ – ضریب بهره k در سیستم زیر چه مقدار باشد تا فرکانس طبیعی آن حداقل ۲ برابر شود؟



۲۹- دو ساختار فیدبک (شکل الف) و پشتسرهم Cascade (شکل ب) بهمنظور کنترل ارتفاع پرنده (h)، بهصورت زیر نمایش داده شدهاند. کدام مورد درست است؟



۱) ساختار فیدبک، برای سیستمهای دارای مرتبه بالا مؤثر است. ۲) اشباع کنترلکننده، در ساختار فیدبک دیرتر از ساختار پشتسرهم رخ میدهد. ۳) تنها کنترلکننده با ساختار فیدبک قابلیت حذف اغتشاش باد در کانال عمودی را دارد. ۴) ساختار پشتسرهم در مقایسه با فیدبک، سریعتر میتواند اغتشاش زاویه پیچ را حذف کند.

١٣٠- كدام گزينه بهمنظور استخراج ماتريس انتقال از سيستم مختصات اينرسي به سيستم مختصات بدني، درست است؟

$$C_{Z}(\psi) = \begin{bmatrix} \cos \psi & \sin \psi & \circ \\ -\sin \psi & \cos \psi & \circ \\ -\sin \psi & \cos \psi & \circ \\ \circ & \circ & 1 \end{bmatrix} e C_{X}(\phi) = \begin{bmatrix} \circ & \circ & \circ \\ \circ & \cos \phi & \sin \phi \\ \circ & -\sin \phi & \cos \phi \end{bmatrix} e C_{Y}(\theta) = \begin{bmatrix} \cos \theta & \circ & -\sin \theta \\ \circ & 1 & \circ \\ \sin \theta & \circ & \cos \theta \end{bmatrix}$$

$$C_{X}(-\phi) C_{Y}(-\theta) C_{Z}(-\psi) (\gamma) (\gamma) C_{Y}(\theta) C_{X}(\phi) C_{Z}(\psi) (1)$$

$$\begin{bmatrix} C_{Z}(\psi) C_{Y}(\theta) C_{X}(\phi) C$$

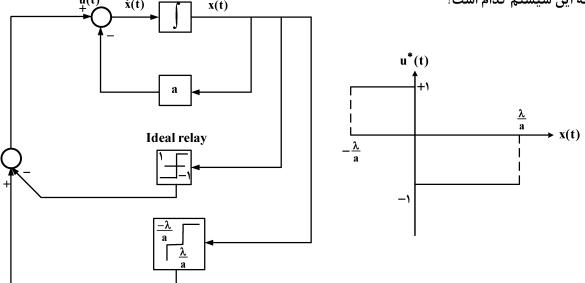
699 C

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

$$\begin{aligned} & -197 - ccoecity که دینامیک کانال رول یک هواپیما به صورت  $\frac{1}{s+r} = \frac{1}{s+r} \otimes \frac{9}{\delta_n(s)} = c^{11} + \frac{9}{s} \otimes c^{11} \otimes c^{11} + \frac{9}{s} \otimes c^{11} \otimes c^{1$$$

ا شرایط مرزی J(x(t), t) =  $\int_{0}^{\frac{\pi}{Y}} (\dot{x}^{\intercal}(t) - x^{\intercal}(t)) dt$  منحنی (t) منحنی (t) کدام یک از موارد زیر است به گونه ای که تابع\_تابع of x(t) با شرایط مرزی x(t) منحنی (t) منحنی (t) منحنی (t) منحنی (t) مینه شود؟

- cost ()
  - sint (
  - ۲ cost (۳
  - ۲sint (۴
- ۱۳۸- یک موشک حامل فضایی، قصد دارد یک ماهواره به جرم ۵۰ کیلوگرم را طبق یک مسیر خاص و از قبل تعیین شده و با حداقل تلاش کنترلی، در ارتفاع ۵۰۰ کیلومتری از سطح زمین قرار دهد. تابع هزینه کنترل بهینه حلقه باز این موشک کدام است؟
  - $J = \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t) r(t)\|^{\gamma} + |u(t)| dt \quad (\gamma = \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t) r(t)\|^{\gamma} + \|u(t)^{\gamma}\| dt \quad (\gamma = \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} + \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t) r(t)\|^{\gamma} + |u(t)| dt \quad (\gamma = \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} \quad (\gamma = \int_{\circ}^{t_{f}} \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} \quad (\gamma = \int_{0}^{t_{f}} \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) r(t_{f})\|^{\gamma} \quad (\gamma = \int_{0}^{t_{f}} \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} \quad (\gamma = \int_{0}^{t_{f}} \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} \quad (\gamma = \int_{0}^{t_{f}} \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\| dt + \|x(t_{f}) x(t_{f})\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t)\|^{\gamma} + \|u^{\gamma}(t$
- ۱۳۹ قانون کنترلی بهینه برای یک سیستم بهصورت شکل زیر تعریف شده است. تابع همیلتونین مربوط به قانون کنترل بهینه این سیستم کدام است؟



- $H(x(t), u(t), p(t)) = \lambda + |u(t)| + p(t) a x(t) p(t)u(t)$ (1)
- $H(x(t), u(t), p(t)) = \lambda + |u(t)| p(t) a x(t) + p(t)u(t)$  (Y
- $H(x(t), u(t), p(t)) = \lambda + |u^{\gamma}(t)| + p(t) a x(t) p(t)u(t)$  (\*
- $H(x(t), u(t), p(t)) = \lambda + |u^{\gamma}(t)| p(t) a x(t) + p(t)u(t)$  (f

صفحه ۲۹		699 C	سی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)	منهد
			- سیستم مرتبه اول زیر را در نظر بگیرید:	-14.
$\dot{\mathbf{x}}(t) = -\mathbf{\Psi}\mathbf{x}(t) + \mathbf{u}$	<b>1(t)</b>			
e 00 –	-		اگر تابع هزینه کنترلی بهصورت زیر تعریف شود:	
$\int = \int_{0}^{\infty} \left[ x^{\gamma}(t) + \right]$	u <sup>Y</sup> (t)]dt			
نه خواهد بود؟	میستم کدام گزی	،، کنترل بهینه حلقه بسته س	زمانیکه X(∞)=۱ و حالت پایانی ۵=(∞)x باشد	
-PA - A'P - Q -	$+ PBR^{-1}B'P =$	$=\circ$ , $u^*(t) = -R^{-1}B'P$	<b>x</b> *(t)	
	$u^*(t) = (v$	$\sqrt{10}-r)\mathbf{x}^{*}(t)$ (r	$u^{*}(t) = \left(\sqrt{r} - 1\circ\right)x^{*}(t)$ (1)	
	$u^*(t) = -(v$	$\sqrt{1\circ}-arphiig) x^*(t)$ (f	$u^{*}(t) = -(\sqrt{r} - 1 \circ)x^{*}(t)$ (r	
شود؟	*x اکسترمم می	J(، به ازای کدام منحنی (t)	x(t), t) = $\int ((\forall x^{\forall} + \forall xt) + t\dot{x}) dt$ - تابع _ تابع _ تابع	-141
	v	$(t) = \frac{r}{r} t - \frac{1}{r} $ (7)	$\mathbf{x}^{*}(t) = -\frac{r}{r}t + \frac{1}{r}$ (1)	
	Х	$*(t) = \frac{r}{r}t + \frac{1}{r}$ (r	$\mathbf{x}^{*}(\mathbf{t}) = -\frac{\mathbf{r}}{\mathbf{r}} \mathbf{t} - \frac{\mathbf{r}}{\mathbf{r}} (\mathbf{r})$	
< t<< 181.	<b> (</b> ` <u>-</u> [		- سیستم زیر باید چنان کنترل شود که تابع هزینه lt	164
	بی وصعیت معلوم	دام است؟ (مفادير اوليه و نهاي	در حالت ۱ ≥  u(t  هملیتونین را حداقل میکند، ک	
$\dot{\mathbf{x}}_{1}(t) = \mathbf{x}_{\gamma}(t)$ $\dot{\mathbf{x}}_{\gamma}(t) = -\mathbf{x}_{1}(t) + \mathbf{x}_{\gamma}(t)$	$\left[1-x^{\frac{1}{2}}(t)\right]x$	L(t) + u(t)		
•			$\begin{pmatrix} -1 & n^*(t) < 1 \end{pmatrix}$	
$u^*(t)$	$- \langle -n^*(t) \rangle =$	$p_{\gamma}^{*}(t) > 1$ - $1 \le p_{\gamma}^{*}(t) \le 1$ (Y	$u^{*}(t) = \begin{cases} -1 & p_{\gamma}^{*}(t) < 1 \\ -p_{\gamma}^{*}(t) & -1 \le p_{\gamma}^{*}(t) \le 1 \end{cases}  (1)$	
u (t)		$p_{\gamma}^{*}(t) \leq 1$	$ \begin{array}{c} u^{*}(t) = \begin{pmatrix} p_{\gamma}(t) & 1 \leq p_{\gamma}(t) \leq 1 \\ +1 & p_{\gamma}^{*}(t) > 1 \end{pmatrix} \end{array} $	
	$\left[-1\right]$	$p_{\gamma}^{*}(t) > v$	$\left(-1  p_{\gamma}^{*}(t) < 1\right)$	
u*(t	$= \begin{cases} p_{\gamma}^*(t) & - \end{cases}$	$-1 \le p_{\gamma}^*(t) \le 1$ (f	$u^{*}(t) = \begin{cases} p_{\gamma}^{*}(t) & -1 \le p_{\gamma}^{*}(t) \le 1 \end{cases}$ (V	
	[+1	$p_{\gamma}^{*}(t) < \gamma$	$u^{*}(t) = \begin{cases} -1 & p_{\gamma}^{*}(t) < 1 \\ p_{\gamma}^{*}(t) & -1 \le p_{\gamma}^{*}(t) \le 1 \\ +1 & p_{\gamma}^{*}(t) > 1 \end{cases}$	
تدسا ورسانه معننك	انم کدام کنترا	الاست، دومنظور بالداري. A :	- معادله حاکم بر کانال پیچ یک چهار پره بهصورت u =	.164
المعلقاة للماسب السب		••	ا ممان کا کم بر کان پیچ، یک چهرپره بدعورک $\mathbf{u}=0$	,, ,
()		۴) تناسبی _ انتگرالی	۱) تناسبی (P) با بهره مثبت ۳) تناسبی ـ انتگرالی (PI)	
<b>،</b> را بەمنظور پايدارى	امیک محدوده a		·a ۲ - سیستم دینامیکی به فرم فضای حالت x -a –۴	.144
			سیستم نمایش میدهد؟	
		$a > \gamma$ ( $\gamma$	a > -f  (1	
		a>° (۴	a < ° (۳	

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

$$\begin{cases} \dot{\mathbf{x}} = \mathbf{Y}\mathbf{x} + \mathbf{F}\mathbf{u} + \mathbf{T}\mathbf{d} \\ \mathbf{y} = \mathbf{x} \end{cases}$$

۱۴۶- چنانچه سیستم زیر با روش دوم لپاپانوف حول وضعیت تعادلی سیستم (x<sub>1</sub> = ۰ و x<sub>1</sub> = ۰) تحلیل پایداری شود، کدام گزینه درست است؟ (تابع لپاپانوف مفروض : V(x) = x<sub>1</sub><sup>۲</sup> + x<sub>7</sub><sup>۲</sup>)

$$\begin{cases} \dot{\mathbf{x}}_{1} = \mathbf{x}_{Y} - \mathbf{x}_{1} \left( \mathbf{x}_{1}^{Y} + \mathbf{x}_{Y}^{Y} \right) \\ \dot{\mathbf{x}}_{Y} = -\mathbf{x}_{1} - \mathbf{x}_{Y} \left( \mathbf{x}_{1}^{Y} + \mathbf{x}_{Y}^{Y} \right) \end{cases}$$

$$g = b \ _{g} f = a \ (1)$$

$$g = b \ _{g} f = a \ \Delta t \ (7)$$

$$g = b \ _{g} f = a \ \Delta t \ (7)$$

$$g = b \ _{g} f = a \ \Delta t \ (7)$$

$$g = b \Delta t$$
,  $f = 1 + a \Delta t$  (°

۱۴۸ - درخصوص رفتار سیستم زیر با شرایط اولیه غیرصفر، کدام عبارت درست است؟ ( a و b اعداد حقیقی مثبت هستند.)

$$G(s) = \frac{1}{s+a} \frac{1}{s-b}$$
() این سیستم با کمک یک کنترل کننده PI به فرم  $\frac{b}{s} - 1 = C(s)$  قابل پایدارسازی است.  
() این سیستم دارای ناپایداری داخلی ولی کنترل پذیر است.  
() این سیستم دارای پایداری داخلی و کنترل پذیر است.  
() این سیستم کنترل پذیر نیستند.

۱۴۹- کنترلکنندهای بهصورت حلقه باز و معکوس تابع تبدیل سیستم، بهصورت زیر طراحی می شود تا خروجی سیستم مقدار مطلوب را ردیابی کند. کدام عبارت نادرست است؟

$$y_d$$
 $C(s) = \frac{q(s)}{p(s)}$  $u$  $G(s) = \frac{p(s)}{q(s)}$  $y$ (1) $G(s) = \frac{p(s)}{q(s)}$  $y$  $y$ (1) $G(s) = \frac{p(s)}{q(s)}$  $y$ (1) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (1) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (2) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (3) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (4) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (5) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (7) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (7) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (7) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (8) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $y$ (9) $G(s) = \frac{q(s)}{q(s)}$  $g$ <

### Telegram: @uni\_k

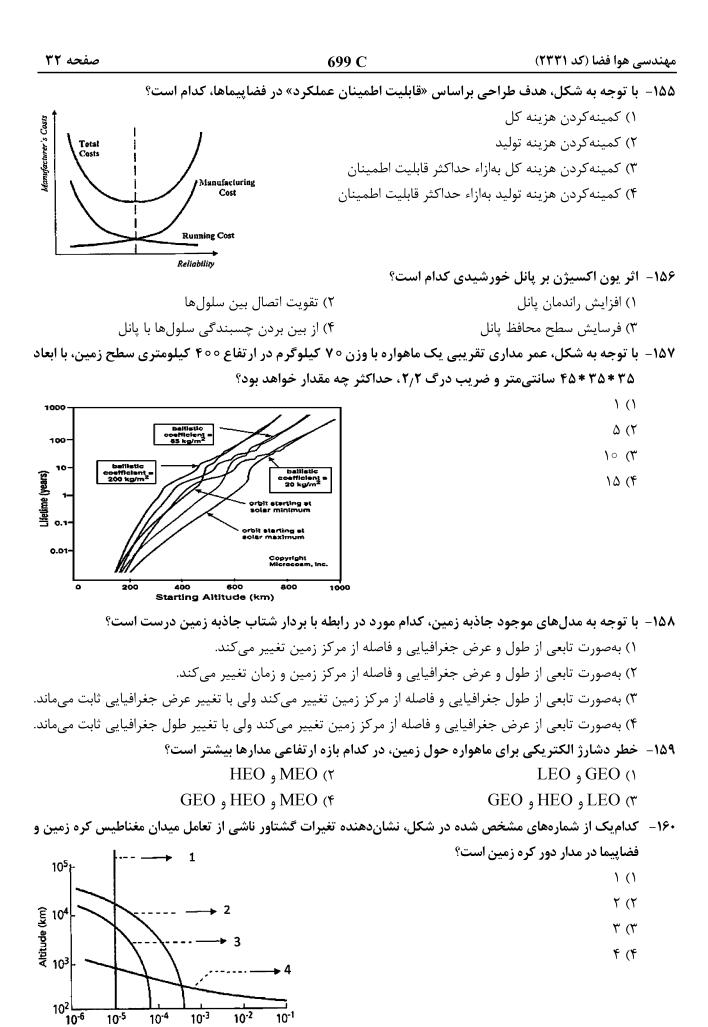
699 C

# مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

معادلات انتشار اویلـر یـک پرنـده بـهصورت زیـر اسـت. 
$$\mathbf{x} = [\phi, \theta, \psi]^{\mathrm{T}}$$
 بیـانگر زوایـای اویلـر اسـت و نیـز  $\mathbf{u} = [\mathbf{p}, \mathbf{q}, \mathbf{r}]^{\mathrm{T}}$  معادلات انتشار اویلـر ایلـر اسـت و نیـز  $\mathbf{u} = [\mathbf{p}, \mathbf{q}, \mathbf{r}]^{\mathrm{T}}$  معادلات انتشار اویلـر ایلـر سیسـتم خطـی  $\mathbf{u} = [\mathbf{p}, \mathbf{q}, \mathbf{r}]^{\mathrm{T}}$  معادلات انتشار اویلـر ایلـر سیسـتم خطـی محمد از منسـود. اگـر سیسـتم خطـی حول نقـاط  $\begin{pmatrix} \phi^* = \theta^* = \psi^* = 0 \\ \mathbf{p}^* = \mathbf{q}^* = \mathbf{v} \end{pmatrix}$ ، بـهصـورت المار محمد الا معان شـود. آن گـاه کـدام عبارت درسـت حمد الا مات کـدام عبارت درسـت الا محمد الا محم

 $\begin{cases} \dot{\phi} = p + q \sin \phi \tan \theta + r \cos \phi \tan \theta \\ \dot{\theta} = q \cos \phi - r \sin \phi \\ \dot{\psi} = (q \sin \phi + r \cos \phi) \sec \theta \end{cases}$ 

# طراحی سیستمی فضاپیما \_ دینامک پرواز و کنترل فضاپیما:





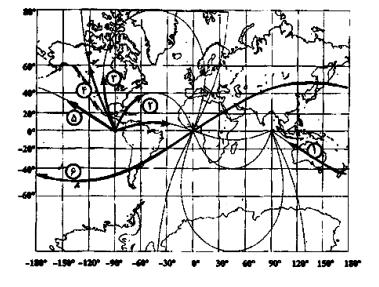
Torque (Nm)

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

۱۶۱- مهمترین عامل در شتاب اغتشاشی بر روی یک ماهواره در مدار زمین آهنگ، کدام گزینه است؟ جاذبه خورشید \_ جاذبه مشتری \_ پسای ماهواره ۲) جاذبه ماه \_ جاذبه مشتری \_ فشار تشعشعات خورشید ۳) جاذبه خورشید \_ جاذبه ماه \_ فشار تشعشعات خورشید ۴) جاذبه ماه \_ فشار تشعشعات خورشیدی \_ پسای ماهواره

۱۶۲ - کدام یک از ردهای زمینی (Ground Track) نشان داده شده در شکل، مربوط به یک مدار قطبی (Polar Orbit) است؟

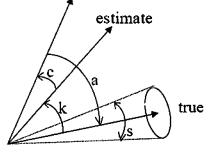
- ۲ (۱
- ۳ (۲
- ۴ (۳
- ۵ (۴



۱۶۳ - کدام محدوده نشاندهنده مقدار تقریبی وزن زیرمجموعه تعیین و کنترل وضعیت، در یک ماهواره مکعبی u ۱۶ است؟ ۲) ۱ تا ۲ کیلوگرم ۱) ۸/۰ تا ۱ کیلوگرم ۴) ۳ تا ۴ کیلوگرم ۳) ۲ تا ۳ کیلوگرم

۱۶۴- با توجه به شکل، کدام زاویه، دقت هدفگیری یا خطای وضعیت (pointing accuracy or attitude error) زیر سامانه تعیین و کنترل وضعیت در سامانههای فضایی را نشان میدهد؟

- a ()
- C (Y
- k (۳
- - S (۴



target

۱۶۵- بحرانی ترین حالت بارگذاری، که مبنای طراحی سازه یک ماهواره است، در کدام یک از مراحل عمر ماهواره اتفاق می افتد؟ ۲) حين مونتاژ ۱) پرتاب

۱۶۶ – یترن آنتن فرستنده زیرمجموعه تلهمتری در فضاییماها، باید:

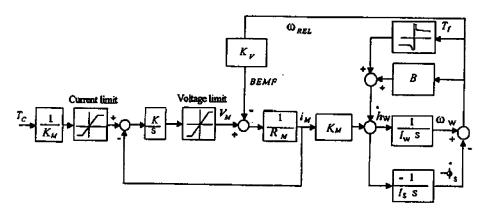
699 C

-۱۶ درخصوص passive damping بهوسیله passive wheel، کدام مورد درست است؟
۱) چرخش در راستای محور اصلی یا فرعی باشد.
۲) تنها درصورتی عملی است که چرخش در راستای محور اصلی باشد.
۳) تنها درصورتی عملی است که چرخش در راستای محور فرعی باشد.
۴) تنها درصورتی عملی است که چرخش در راستای محور اصلی باشد و اینرسی محور اصلی از محورهای فرعی کمتر باشد.
۱۶-   در ارتباط با المانهای مداری (Orbital Elements)، کدام مورد درست است؟
a = Semi – major axes; e = eccentricity; i = inclination
$\Omega$ = Right ascension of the ascending node
$\omega = $ Argument of perigee
M = nt, where n = mean motion
) المانهای مداری معمولاً شامل شش پارامتر $\left[a,e,i,\Omega,\omega,M ight]$ است که وضعیت کامل هندسه دوبعدی مدار،
وضعیت صفحه مدار و نیز موقعیت لحظهای ماهواره را در مدار نسبت به زمین نشان میدهد. مهمترین اثر پخیدگی
زمين (J2 Effect) روى المانهاى $ig[ \Omega, \omega, Mig]$ است كه باعث تغيير آنها با زمان مىشود.
) به سه پارامتر $[\Omega, \omega, i]$ ، المانهای اصلی مدار گفته میشود که بهعنوان زوایای دایهدرال مدار نیز معروف هستند (۲
و از طریق آنها هندسه سهبعدی مدار نسبت به صفحه استوای زمین مشخص میشود. المانهای مداری در مسئله
دو جسم و زمین کروی تغییر نمیکنند.
۳) المانهای مداری به ثابتهای حرکت در مسئله دو جسم اشاره میکند که شامل انرژی، مومنتم زاویهای وکمیت
خروج از مرکز مقاطع مخروطی است که از طریق پارامترهای داده شده قابل محاسبه هستند. المانهای مداری،
ثابتهای حرکتی در مسئله دو جسم ثابت هستند و تغییر نمی <i>ک</i> نند.
۴) المانهای مداری که در علم مهندسی فضایی به (Two line element set or TLE) نیز معروف هستند، دلالت
بر سرعت و موقعیت لحظهای ماهواره در دستگاه اینرسی زمین مرکز دارند، که بهطور کلی بهصورت تابعی از زمان،
در حرکت مداری تغییر میکنند.
۱۰ – معادله زیر در مسئله دو جسم، نشاندهنده حرکت یک شهابسنگ تحت اثر جاذبی زمین است. درصور تی که شعاع
زمین برابر ${f R}_{f E}=$ ۶۳۷۸ ${f K}{f m}$ باشد، در رابطه با برخورد شهابسنگ با زمین، کدام مورد درست است؟
$\mathbf{r} = \frac{\Delta \mathbf{\hat{r}} \circ \circ \circ}{\mathbf{h} + \mathbf{m} \cos \mathbf{\hat{n}}}$
۱) با توجه به اطلاعات داده شده، شهابسنگ با زمین برخورد نمیکند.
۲) با توجه به اثر پساء ائرودینامیکی پس از ورود به جو زمین و به تبع کاهش سرعت و ارتفاع شهابسنگ، امکان
برخورد وجود دارد.
۳) با توجه به اینکه شهابسنگها در مسیر هذلولی نسبت به خورشید و در فضای بین سیارهای حرکت میکنند، امکان
برخورد با زمین وجود دارد.
۴) معادله نشاندهنده یک مسیر بالستیک صفحهای (دوبعدی) است و اثرات سهبعدی موقعیت قرارگیری مدار را نسبت
به کره سماوی نشان نمیدهد. بنابراین، نمیتوان با اطلاعات داده شده به مسئله پاسخ داد.
۱۰- برای یک ماهواره چابک تصویربرداری با وضوح بالا در ارتفاعات پایین، کدام عملگر را برای انجام مانورهای وضعی
باید انتخاب کرد؟
۱) تراستر ۲) چرخ عکسالعملی
۳) گشتاورساز مغناطیسی ۴) ژیروسکوپ کنترل ممان

### مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

۱۷۲- مخزن ماهوارهای با ممان اینرسیهای  $I_z < I_y < I_x$  حول محورهای اصلی، حاوی سیال ویسکوزی است. دوران، حول کدام محور پایدار است؟ ۱) حول محور Z

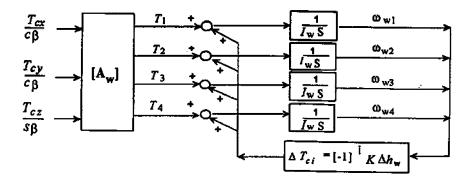
- تو کی کرد ۳) حول محور ک (۴ (۴ کی کرد) حول محور Z و X
  - ۱۷۳- در بلوک دیاگرام زیر، K<sub>M</sub> معرف کدام پارامتر است؟



۴) ضریب نیروی ضد محرکه چرخ عکسالعملی

۲) ثابت موتور چرخ عکسالعملی

۱۷۴- دیاگرام بلوکی زیر، کدام عامل را نشان میدهد؟



۱) مدیریت بهینه زمان مانور (۲ کنترلی) ۲) مدیریت بهینه گشتاور کنترلی ۳) مدیریت بهینه اندازه حرکت زاویهای ۴) هیچکدام

۱۷۵ – در کدام یک از استراتژی های کنترلی زیر، می توان سیگنال کنترلی را بدون نیاز به استفاده از ماژول PWPF، مستقیماً برای اجرا به عملگر تراستر فرستاد؟

زاويەاي

۱۷۶- اگر در یک فضاپیما σ<sub>y</sub>،σ<sub>x</sub> و σ<sub>y</sub>،σ بهصورت زیر تعریف شوند، شرط پایدرای فضاپیما در ناحیه A برای پایدارسازی بهوسیله بوم جاذبه (Granity Gradient)، کدام است؟

699 C

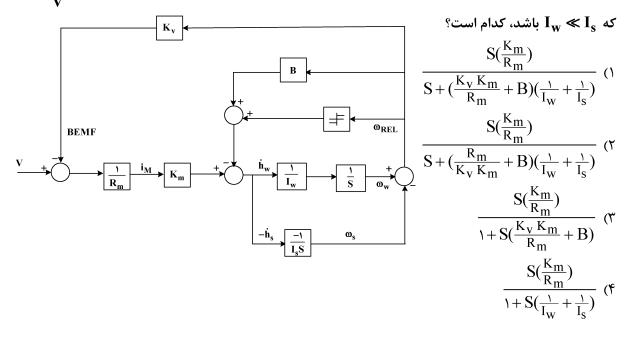
 $\sigma_{x} = \frac{I_{y} - I_{z}}{I_{y}}, \ \sigma_{y} = \frac{I_{x} - I_{z}}{I_{y}}, \ \sigma_{y} = \frac{I_{y} - I_{x}}{I_{z}}$  $\ddot{\phi} + \varepsilon \omega_{\circ}^{\gamma} \sigma_{x} \phi - \omega_{\circ} (1 - \sigma_{x}) \dot{\psi} = \frac{Td_{z}}{I_{-}}$  $\ddot{\psi} + \omega_{\circ}^{\gamma} \sigma_{z} \dot{\psi} + \omega_{\circ} (1 - \sigma_{z}) \dot{\phi} = \frac{Td_{z}}{I}$ 

> $I_v > I_x > I_z : I_v < I_x + I_z$  (Y  $I_x > I_v > I_z : I_x < I_z + I_v$  (\*

۱۷۷- گشتاور تولیدشده در یک فضاپیما توسط میدان مغناطیسی زمین به صورت معادله زیر تعریف شده است. اگر درمحور y بهجای گشتاوردهنده مغناطیسی، یک چرخ عکسالعملی جایگزین کنیم، معادله گشتاور تولیدی کدام خواهد بود؟

$$\begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ -Bz & \circ & Bx \\ By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \circ & By \\ Bz & \uparrow & Bz \\ -By & \circ & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{Bz} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \circ & -By \\ -Bz & \uparrow & Bx \\ By & \circ & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \circ & \uparrow & -By \\ Bz & \circ & Bx \\ -By & \uparrow & \circ \end{bmatrix} \begin{bmatrix} Mx \\ \dot{h}_{\omega y} \\ Mz \end{bmatrix} (\uparrow \qquad \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{Bz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{Bx} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} T_{By} \\ T_{By}$$

۱۷۸- بلوک دیاگرام کنترل با چرخ عکسالعملی برای یک فضاپیما، بهصورت زیر تعریف شده است. تابع تبدیل <mark>h<sub>w</sub></mark> زمانی



⊘

 $I_v > I_x > I_z : I_y > I_x + I_z$  (1)

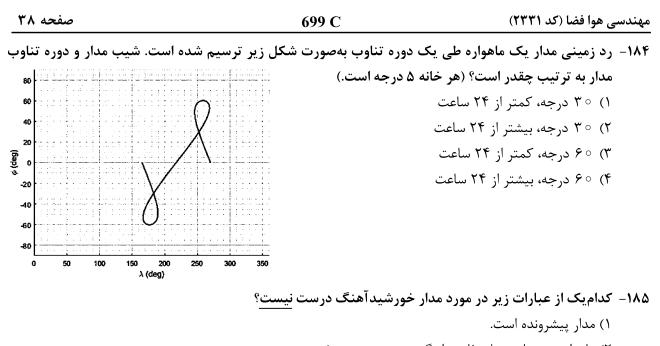
 $I_x > I_y > I_z : I_x > I_z + I_y$  (v

$$(\mathbf{T}_{\mathbf{P}} = \mathbf{M} \times \mathbf{B})$$

مهندسی هوا فضا (کد ۲۳۳۱)

 $r = \frac{\vec{r} \times \vec{h}}{m}r - er$  (4)

۱۷۹- معادله انرژی جنبشی دورانی یک فضاپیما در حالت ایده آل به صورت زیر تعریف می شود. شرط اینکه فضاییما حول محور اصلی خود یایدار (stable) باشد، کدام است؟  $\dot{T} = \frac{h^{\gamma}}{I} \cos\theta \sin\theta \left(\frac{I_z}{I} - 1\right) \dot{\theta}$  $\dot{T} > \circ, \dot{\theta} > \circ, I_7 > I_{v}$  ()  $\dot{T} < \circ, \dot{\theta} > \circ, I_z < I_v$  (Y  $\dot{T} < \circ, \dot{\theta} < \circ, I_z < I_x$  (r  $\dot{T} < \circ, \dot{\theta} < \circ, I_z > I_x$  (\* ۱۸۰- توسط کدامیک از موارد زیر، ماهواره دارای پایدارسازی خالص، منفعل خواهد بود؟ ۲) تراستر ۱) اسيين ۴) چرخ عکس العملی ۳) گرادیان جاذبه ۱۸۱- در کدام نوع از ماهوارهها، بدون اندازهگیری زاویه وضعیت پیچ می توان کنترل فعال روی محور رول و یاو داشت؟ ۲) ماهوارههای دارای پایداری مغناطیسی ۱) ماهوارههای دارای مومنتوم بایاس ۳) ماهوارههای دارای پایداری گرادیان جاذبه ۴) ماهوارههای دارای پایداری اسپین تکمحوره ۱۸۲- اگر انرژی مخصوص  $\epsilon$  ( $\frac{v}{r} - \frac{\mu}{r} = \epsilon$ ) منفی باشد، حداکثر شعاع مداری نقطه مادی  $m_{\gamma}$  حول نقطه مادی  $m_{\gamma}$ ، کدام است?  $\frac{\mu}{\epsilon}$  ()  $\frac{\mu}{|\varepsilon|}$  (7  $\frac{\mu}{3}$  -  $\frac{\mu}{3}$  - $-\frac{\mu}{|\varepsilon|}$  (f ۱۸۳- کدامیک از روابط زیر، نشاندهنده شکل مدار در مسئله دو جسم است؟  $r = \frac{h}{\mu^{\tau}} \frac{1}{1 + e \cos \theta}$  (1)  $r = \frac{h^{\gamma}}{\mu} \frac{1}{1 - e\cos\theta}$  (7)  $r = \frac{h^{\gamma}}{\mu} \frac{1}{1 + e \cos \theta}$  ( $\gamma$ 



۲) ماهواره در زمان محلی ثابتی از گره صعودی رد میشود. ۳) صفحه مدار با آهنگ دوران زمین حول خورشید میچرخد. ۴) جهت گیری صفحه مدار نسبت به راستای تشعشات خورشید همواره ثابت است.