

308

F

نام:

نام خانوادگی:

محل امضا:



308F

صبح جمعه

۱۳۹۵/۱۲/۶

دفترچه شماره (۱)



«اگر دانشگاه اصلاح شود مملکت اصلاح می‌شود.»

امام خمینی (ره)

جمهوری اسلامی ایران  
وزارت علوم، تحقیقات و فناوری  
سازمان سنجش آموزش کشور

آزمون ورودی

دوره دکتری (نیمه‌متمرکز) داخل - سال ۱۳۹۶

رشته امتحانی مهندسی هوافضا - آیرودینامیک (کد ۲۳۳۱)

مدت پاسخگویی: ۱۵۰ دقیقه

تعداد سؤال: ۴۵

عنوان مواد امتحانی، تعداد و شماره سؤالات

ردیف	مواد امتحانی	تعداد سؤال	از شماره	تا شماره
۱	مجموعه دروس تخصصی (ریاضیات مهندسی - آیرودینامیک مادون صوت - جریان لزج پیشرفته)	۴۵	۱	۴۵

این آزمون نمره منفی دارد.

استفاده از ماشین حساب مجاز نیست.

اسفندماه - سال ۱۳۹۵

حق چاپ، تکثیر و انتشار سؤالات به هر روش (الکترونیکی و ...) پس از برگزاری آزمون برای تمامی اشخاص حقیقی و حقوقی تنها با مجوز این سازمان مجاز می‌باشد و با متخلفین برابر مقررات رفتار می‌شود.

## ریاضیات مهندسی:

$$-1 \quad -\pi < x < \pi, |x| = \frac{\pi}{2} - \frac{1}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\cos(\gamma n - 1)x}{(\gamma n - 1)^2} \quad \text{و} \quad -\pi < x < \pi, x = -2 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^n}{n} \sin(nx) \quad \text{با فرض اینکه}$$

آنگاه سری فوریه مثلثاتی تابع  $f(x) = \begin{cases} x, & 0 < x < \pi \\ 0, & -\pi < x \leq 0 \end{cases}$  کدام است؟

$$f(x) = \frac{\pi}{4} - \frac{2}{\pi} \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{(\gamma k - 1)^2} \cos(\gamma k - 1)x - \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{k} (-1)^k \sin(kx) \quad (1)$$

$$f(x) = \frac{\pi}{4} - \frac{2}{\pi} \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{(\gamma k - 1)^2} \cos(\gamma k - 1)x + \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{k} (-1)^k \sin(kx) \quad (2)$$

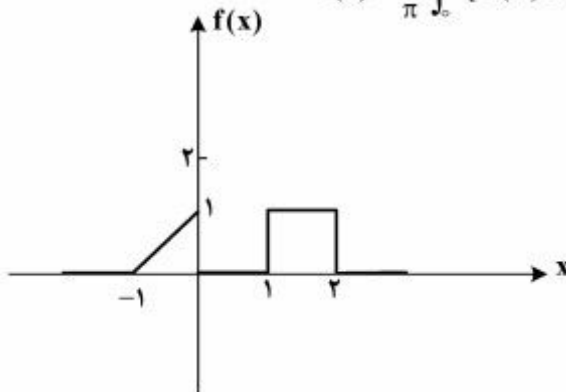
$$f(x) = \frac{\pi}{4} + \frac{2}{\pi} \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{(\gamma k - 1)^2} \cos(\gamma k - 1)x - \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{k} (-1)^k \sin(kx) \quad (3)$$

$$f(x) = \frac{\pi}{4} + \frac{2}{\pi} \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{(\gamma k - 1)^2} \cos(\gamma k - 1)x + \sum_{k=1}^{\infty} \frac{1}{k} (-1)^k \sin(kx) \quad (4)$$

-2 برای تابع نشان داده شده در شکل، چنانچه نمایش انتگرال فوریه آن را به صورت زیر در نظر بگیریم:

$$f(x) = \frac{1}{\pi} \int_0^{\infty} [A(\omega) \cos \omega x + B(\omega) \sin \omega x] d\omega$$

آنگاه حاصل انتگرال  $\int_0^{\infty} [A(\omega)]^2 d\omega$  کدام است؟



(1) 0

(2)  $\frac{2}{3\pi}$ (3)  $\frac{2}{3}$ (4)  $\frac{2\pi}{3}$ 

$$-3 \quad \text{اگر } f(x) = \int_0^{\infty} \frac{2\omega}{1+\omega^2} \sin \omega x d\omega, \text{ آنگاه } I = \int_0^{\infty} f(x) \sin^2 x dx \text{ کدام است؟}$$

(1)  $\frac{3\pi}{10}$ (2)  $\frac{3\pi}{5}$ (3)  $\frac{5\pi}{12}$ (4)  $\frac{8\pi}{25}$

۴- معادله دیفرانسیل با مشتقات جزئی  $u_{xx} + u_{yy} + u_y - u = 0$  در داخل مستطیل  $a < x < b$  و  $0 < y < 1$  به همراه شرایط مرزی  $u(a, y) = u(b, y) = 0$  و  $u(x, 0) = 0$  داده شده است. اگر برای این مسئله

$u(x, y) = \sum_{k=1}^{\infty} c_k u_k(x, y)$  باشد، که در آن  $c_k$  ها ضرایب ثابت هستند، آنگاه تابع  $u_k(x, y)$  کدام است؟

$$(e^{\gamma y} - e^{r\gamma y}) \sin \alpha_k (b-x), \alpha_k = \frac{k\pi}{b+a}, r = \frac{-1 \pm \sqrt{1 + \gamma(1 + \alpha_k^2)}}{\gamma} \quad (1)$$

$$(e^{\gamma y} - e^{r\gamma y}) \sin \alpha_k (b-x), \alpha_k = \frac{k\pi}{b-a}, r = \frac{-1 \pm \sqrt{\gamma + \alpha_k^2}}{\gamma} \quad (2)$$

$$(e^{\gamma y} - e^{r\gamma y}) \sin \alpha_k (b+x), \alpha_k = \frac{k\pi}{b-a}, r = \frac{-1 \pm \sqrt{1 + \gamma(1 + \alpha_k^2)}}{\gamma} \quad (3)$$

$$(e^{\gamma y} - e^{r\gamma y}) \sin \alpha_k (b-x), \alpha_k = \frac{k\pi}{b-a}, r = \frac{-1 \pm \sqrt{1 + \gamma(1 + \alpha_k^2)}}{\gamma} \quad (4)$$

۵- برای حل مسئله مقدار مرزی غیرهمگن داده شده با شرایط اولیه و مرزی همگن به صورت زیر:

$$\begin{cases} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + (1-x) \sin t = \frac{\partial u}{\partial t}, & 0 < x < 1, t > 0 \\ u(0, t) = u(1, t) = u(x, 0) = 0, & 0 < x < 1, t > 0 \end{cases}$$

می‌توان از بسط فوریه به صورت زیر استفاده نمود.

$$u(x, t) = \sum_{n=1}^{\infty} U_n(t) \sin(n\pi x), \quad F(x, t) = (1-x) \sin t = \sum_{n=1}^{\infty} F_n(t) \sin(n\pi x)$$

کدام یک از عبارتهای زیر صحیح است؟

$$u'_n(t) - n^2 \pi^2 u_n(t) = \frac{\sin t}{n\pi}, F_n(t) = \frac{\gamma}{n\pi} \sin t \quad (1)$$

$$u'_n(t) - n^2 \pi^2 u_n(t) = \frac{\gamma \sin t}{n\pi}, F_n(t) = \frac{1}{n\pi} \sin t \quad (2)$$

$$u'_n(t) + n^2 \pi^2 u_n(t) = \frac{\gamma \sin t}{n\pi}, F_n(t) = \frac{\gamma}{n\pi} \sin t \quad (3)$$

$$u'_n(t) + n^2 \pi^2 u_n(t) = \frac{\sin t}{n\pi}, F_n(t) = \frac{1}{n\pi} \sin t \quad (4)$$

۶- مسئله مقدار اولیه  $\frac{\partial^2 y}{\partial t^2} = c^2 \frac{\partial^2 y}{\partial x^2}$ ،  $-\infty < x < \infty$ ،  $t > 0$  با شرایط اولیه  $y(x, 0) = e^{-|x|}$ ،  $\frac{\partial y}{\partial t}(x, 0) = 0$  با

فرض آن که پاسخ مسئله به شکل  $y(x, t) = \int_0^{\infty} [a(\omega) \cos(\omega x) + b(\omega) \sin(\omega x)] \cos(\omega ct) d\omega$  باشد،  
 آنگاه  $a(\omega)$  و  $b(\omega)$  کدام است؟

$$b(\omega) = \frac{1}{\pi(1+\omega^2)}, a(\omega) = 0 \quad (1)$$

$$a(\omega) = \frac{2}{\pi(1+\omega^2)}, b(\omega) = 0 \quad (2)$$

$$a(\omega) = \frac{1}{\pi(1+\omega^2)}, b(\omega) = 0 \quad (3)$$

$$b(\omega) = \frac{2}{\pi(1+\omega^2)}, a(\omega) = 0 \quad (4)$$

۷- به ازای کدام ثابت‌های  $\gamma$ ، معادله دیفرانسیل با مشتقات جزئی  $\frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y} + \gamma w = 0$  دارای جواب کراندار غیر صفر

به صورت  $w(x, y) = F(x)G(y)$ ، در تمام ربع اول صفحه  $xy$  می‌باشد؟

$$\gamma < 0 \quad (1)$$

$$\gamma > 0 \quad (2)$$

$$\forall \gamma \in \mathbb{R} \quad (3)$$

(4) مسئله جواب ندارد

۸- اگر  $z = x + iy$  عدد مختلط باشد، آنگاه  $\operatorname{Im}\left(\frac{z}{\pi} \cdot \cosh z\right)$ ، (قسمت موهومی) کدام است؟

$$\frac{x}{\pi} \cosh x \cos y - \frac{y}{\pi} \sinh x \sin y \quad (1)$$

$$\frac{x}{\pi} \sinh x \sin y + \frac{y}{\pi} \cosh x \cos y \quad (2)$$

$$\frac{x}{\pi} \sinh x \cos y + \frac{y}{\pi} \cosh x \sin y \quad (3)$$

$$-\frac{x}{\pi} \sinh x \sin y + \frac{y}{\pi} \cosh x \cos y \quad (4)$$

۹- اگر  $\text{Im}(\text{Log} \frac{z-1}{z+1}) = c$  (قسمت موهومی) و  $c$  ثابت و مخالف صفر باشد، آنگاه بیان این معادله بر حسب  $x$  و  $y$  کدام است؟

$$x^2 + (y - \cot c)^2 = 1 \quad (1)$$

$$x^2 + (y - \tan c)^2 = \frac{1}{\cos^2 c} \quad (2)$$

$$x^2 + (y - \cot c)^2 = \frac{1}{\sin^2 c} \quad (3)$$

$$x^2 + (y - \tan c)^2 = \tan^2 c \quad (4)$$

۱۰- حداکثر مقدار  $|e^{z-i}|$ ، در ناحیه  $|z| \leq \frac{1}{4}$ ، کدام است؟

$$1 \quad (1)$$

$$e \quad (2)$$

$$e^2 \quad (3)$$

$$e^{\frac{1}{4}} \quad (4)$$

آیرودینامیک مادون صوت:

۱۱- با فرض عبور جریان تراکم‌ناپذیر و غیر لزج روی ایرفویل نشان داده شده، کدام یک از گزینه‌های زیر در مورد نقاط  $A$  و  $B$  صحیح است؟



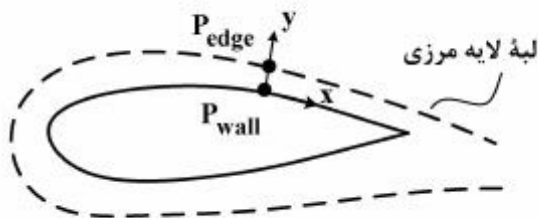
$$\bar{\omega}|_A < \bar{\omega}|_B \quad (1)$$

$$\bar{\omega}|_A = \bar{\omega}|_B \quad (2)$$

$$\bar{\omega}|_A > \bar{\omega}|_B \quad (3)$$

(4) اطلاعات داده شده برای جواب کافی نیست.

۱۲- در شکل زیر، لایه مرزی به صورت شماتیک روی ایرفویل نشان داده شده است. کدام یک از گزینه‌های زیر صحیح است؟



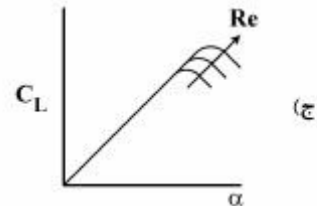
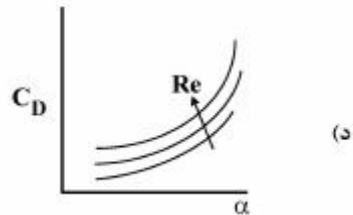
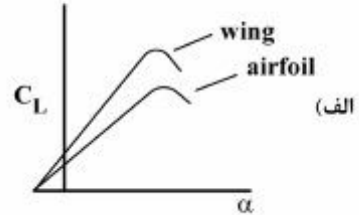
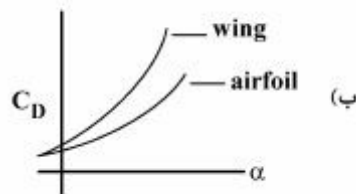
$$P_{\text{edge}} \approx P_{\text{wall}} \quad (1)$$

$$P_{\text{edge}} < P_{\text{wall}} \quad (2)$$

$$P_{\text{edge}} > P_{\text{wall}} \quad (3)$$

(4) بسته به تراکم‌پذیر بودن و یا تراکم‌ناپذیر بودن و همچنین آرام یا مغشوش بودن جریان  $P_{\text{wall}} \geq P_{\text{edge}}$

۱۳- در کدام یک از نمودارهای زیر (ضریب برآویسا بر حسب زاویه حمله) صحیح هستند؟



(۲) (ب) و (ج)

(۱) (الف) و (ب)

(۴) (ج) و (د)

(۳) (ب) و (د)

۱۴- برای یک بال بیضوی با توزیع Circulation زیر کدام یک از گزینه‌ها برای سرعت القایی،  $w_o$ ، وسط بال صحیح است؟

$$\Gamma = \Gamma_o \left[ 1 - \left( \frac{r}{b} \right)^2 \right]^{\frac{1}{2}}$$

(۱)  $w_o = \frac{\Gamma_o}{2b}$

(۲)  $w_o = -\frac{r\Gamma_o}{\pi b}$

(۳)  $w_o = \frac{r\Gamma_o}{b}$

(۴)  $w_o = \frac{r\Gamma_o}{\pi AR e}$

۱۵- ضریب نیروی برآ یک بال بیضوی در جریان تراکم‌ناپذیر غیر لزج کدام یک از موارد زیر است؟

(۱)  $C_L = \frac{a_o(\alpha - \alpha_{L=0})}{(1 + \frac{a_o}{\pi AR e})}$

(۲)  $C_L = \frac{a_o(\alpha + \alpha_{L=0})}{1 + \frac{a_o}{\pi AR e}}$

(۳)  $C_L = \frac{a_o(\alpha - \alpha_{L=0})}{1 - \frac{a_o}{\pi AR}}$

(۴)  $C_L = \frac{a_o(\alpha - \alpha_{L=0})}{1 + \frac{a_o}{\pi AR}}$

۱۶- برای معادله  $F(z) = e^z$  نقطه سکون (stagnation) و معادله خط جریان کدام یک از گزینه‌های زیر است؟

(۱) نقطه سکون  $z = 0$  ، خط جریان  $\psi = e^x \cos y$

(۲) نقطه سکون  $z = 0$  ، خط جریان  $\psi = e^x \sin y$

(۳) نقطه سکون  $z = -\infty$  ، خط جریان  $\psi = e^x \cos y$

(۴) نقطه سکون  $z = -\infty$  ، خط جریان  $\psi = e^x \sin y$

۱۷- برای یک ایرفویل متقارن نازک کدام یک از گزینه‌های زیر صحیح است؟ ( $x_{ep}$  محل مرکز فشار و  $C_{m1,e}$  ضریب

ممان پیچشی حول لبه حمله می‌باشد.)

(۱)  $C_{m1,e} = -\frac{C_L}{4}$  ،  $X_{c,p} = \frac{c}{2}$

(۲)  $C_{m1,e} = \frac{C_L}{4}$  ،  $X_{c,p} = \frac{c}{4}$

(۳)  $C_{m1,e} = -\frac{C_L}{4}$  ،  $X_{c,p} = \frac{c}{4}$

(۴)  $C_{m1,e} = -\pi\alpha$  ،  $X_{c,p} = \frac{c}{4}$

۱۸- در مورد مقایسه **Vorticity**، **Rotation** و **Circulation** کدام عبارت صحیح است؟

(۱) **Circulation** و **Vorticity** هر دو کمیتی اسکالر و نقطه‌ای در میدان است.

(۲) **Rotation** و **Vorticity** هر دو کمیتی اسکالر و نقطه‌ای و **Circulation** کمیتی برداری است.

(۳) **Vorticity** کمیت نقطه‌ای و برداری در میدان و **Circulation** کمیتی اسکالر است.

(۴) **Vorticity** و **Circulation** هر دو کمیت‌های برداری در میدان هستند.

۱۹- تابع پتانسیل سرعت یک چشمه سه بعدی کدام است؟ (توجه:  $\lambda$  قدرت چشمه و  $r$  فاصله از مرکز آن است.)

(۱)  $\phi = \frac{\lambda}{2\pi r}$

(۲)  $\phi = \frac{-\lambda}{4\pi r}$

(۳)  $\phi = \frac{\lambda}{4\pi r^2}$

(۴)  $\phi = \frac{-\lambda}{4\pi r^2}$

۲۰- برای حداقل کردن مجموع پسای اصطکاکی و فشاری یک ایرفویل نازک (با ضخامت کم) و یک استوانه کدام

عبارت صحیح است؟

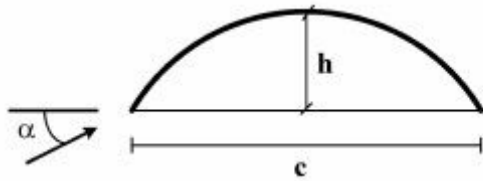
(۱) سطح ایرفویل نازک را صیقلی و سطح استوانه را زبر کنیم.

(۲) سطح ایرفویل نازک را زبر و سطح استوانه را صیقلی کنیم.

(۳) سطح هر دو جسم را زبر کنیم.

(۴) سطح هر دو جسم را صیقلی کنیم.

۲۱- در جریان تراکم‌ناپذیر غیر لزج روی ایرفویل نازک شکل زیر با زاویه حمله  $\alpha$ ، مقدار ضریب برآ چقدر است؟



(۱)  $C_l = 2\pi \sin\left(\alpha + \frac{\gamma h}{c}\right)$

(۲)  $C_l = 2\pi \cos\left(\alpha + \frac{\gamma h}{c}\right)$

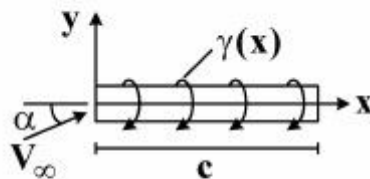
(۳)  $C_l = 2\pi \sin\left(\alpha - \frac{\gamma h}{c}\right)$

(۴)  $C_l = \frac{\pi}{\gamma} \sin\left(\alpha + \frac{\gamma h}{c}\right)$

۲۲- توزیع گردابه روی خط خمیدگی یک ایرفویل نازک متقارن با طول وتر  $c$  در جریان پتانسیل به صورت زیر است.

$$\gamma(x) = 2V_\infty [\gamma c x - \gamma a x^2]$$

مقدار  $a$  کدام است؟



(۱)  $\frac{2}{3}$

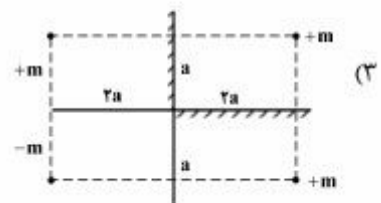
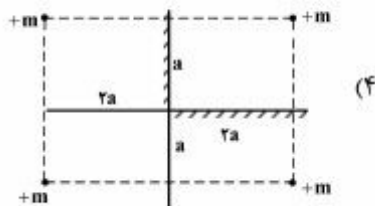
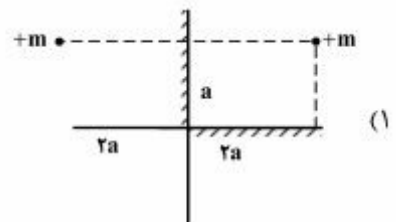
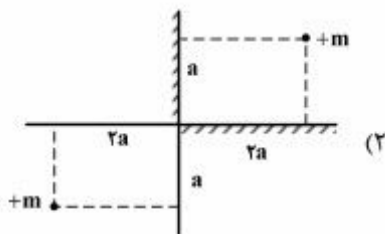
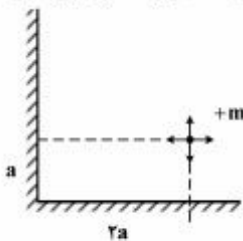
(۲)  $\frac{3}{4}$

(۳)  $\frac{4}{3}$

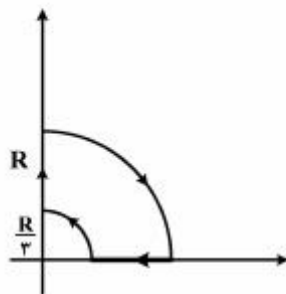
(۴)  $\frac{3}{2}$

۲۳- جریان تراکم‌ناپذیر غیرلزج (پتانسیل) برای یک چشمه با قدرت  $+m$  در گوشه دو دیواره مطابق شکل زیر، در

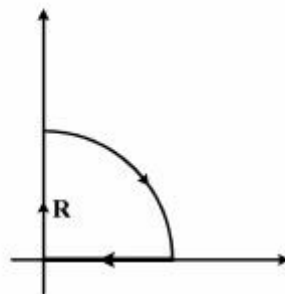
روش Image معادل کدام یک از گزینه‌هاست؟



۲۴- گردش (سیرکولاسیون) یک گردابه  $(\Gamma)$  حول شکل‌های (۱) و (۲) به ترتیب کدام یک از موارد زیر است؟



(۱)



(۲)

$$V_{\theta} = \frac{-\Gamma}{2\pi r} \text{ (راهنمایی)}$$

(۱)  $\Gamma = \text{صفر}$  ،  $\Gamma = \text{صفر}$

(۲)  $\Gamma = \frac{\pi}{2}$  ،  $\Gamma = \text{صفر}$

(۳)  $\Gamma = \frac{\pi}{2}$  ،  $\Gamma = 2\pi$

(۴)  $\Gamma = 2\pi$  ،  $\Gamma = 2\pi$

۲۵- چرا به راحتی می‌توان از روش‌های پانل در جریان‌های ایدنال استفاده کرد؟

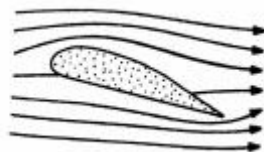
(۱) چون معادلات خطی هستند.

(۲) چون در جریان ایدنال نباید نگران وابستگی به زمان بود.

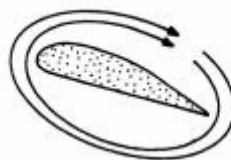
(۳) چون در جریان‌های ایدنال می‌توان به راحتی جریان‌های ابتدایی مثلاً چشمه و چاه تعریف کرد.

(۴) چون جریان‌های ایدنال برای هندسه‌های ساده، استفاده از روش پانل را آسان می‌کند.

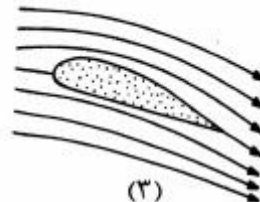
۲۶- با توجه به شکل‌های زیر، کدام گزینه در مورد تولید نیروی برآ حول ایرفویل صحیح است؟



(۱)



(۲)



(۳)

(۱) در شکل (۳) نیروی برآ مخالف صفر است زیرا جریان در این شکل حاصل برهم نهدی جریان غیرمولد برآ، گردابه و اعمال شرط کوتا است.

(۲) در شکل (۱)، شرط کوتا اعمال نشده است ولی الزاماً نیروی برآ مخالف صفر نمی‌باشد.

(۳) فقط در شکل (۲) تولید نیروی برآ اتفاق می‌افتد زیرا یک گردابه حول ایرفویل وجود دارد.

(۴) شکل‌های (۱) و (۳) از عبور فقط جریان آزاد حول ایرفویل ایجاد شده‌اند.

۲۷- در یک بال با دهانه محدود اگر ضریب نیروی برآ و نسبت منطری هردو نصف شود، ضریب نیروی پسای القایی به چه نسبتی تغییر می‌کند؟

(۱)  $\frac{1}{4}$

(۲)  $\frac{1}{2}$

(۳) ۲

(۴) ۴

۲۸- افزایش Flap ،  $\delta_F > 0$  باعث:

(۱) افزایش  $C_l$  ، افزایش  $\alpha_{L=0}$  ، کاهش  $Cl_{max}$  و کاهش  $\alpha_{stall}$  می‌گردد.

(۲) افزایش  $C_l$  ، کاهش  $\alpha_{L=0}$  ، افزایش  $Cl_{max}$  و افزایش  $\alpha_{stall}$  می‌گردد.

(۳) افزایش  $C_l$  ، کاهش  $\alpha_{L=0}$  ، کاهش  $Cl_{max}$  و افزایش  $\alpha_{stall}$  می‌گردد.

(۴) افزایش  $C_l$  ، افزایش  $\alpha_{L=0}$  ، افزایش  $Cl_{max}$  و کاهش  $\alpha_{stall}$  می‌گردد.

## جریان لزوج پیشرفته ۱:

۲۹- پروفیل لایه مرزی تراکم‌ناپذیر روی صفحه تخت دوبعدی به صورت زیر فرض شده است:

$$\frac{u}{u_\infty} = f(\eta) = a + b\eta + c\eta^2 + d\eta^3, \quad \eta = \frac{y}{\delta}$$

کدام یک از ضرایب زیر معرف پروفیل سرعت مناسب‌تر است؟

$$a=0, b=\frac{3}{2}, c=0, d=-\frac{1}{2} \quad (2)$$

$$a=0, b=1, c=0, d=0 \quad (1)$$

$$a=0, b=2, c=-1, d=0 \quad (4)$$

$$a=0, b=2, c=0, d=-1 \quad (3)$$

۳۰- اگر پروفیل سرعت درون لایه مرزی به صورت  $\frac{u}{u_\infty} = \frac{2y}{\delta} - \left(\frac{y}{\delta}\right)^2$  باشد، ضریب شکل (Shape factor) چقدر

است؟ ( $\delta$  ضخامت لایه مرزی است)

$$\frac{1}{3} \quad (2)$$

$$\frac{5}{2} \quad (1)$$

$$\frac{7}{5} \quad (4)$$

$$\frac{9}{4} \quad (3)$$

۳۱- جریان تراکم‌ناپذیر خروجی از سطح یک جسم کروی به صورت شعاعی و دائم صورت می‌گیرد. اگر شعاع کره  $R_0$

و سرعت خروجی برابر با  $V_0$  باشد، آنگاه سرعت در هر نقطه از جریان کدام است؟

$$u(r) = V_0 \quad (1)$$

$$u(r) = \sqrt{\frac{R_0}{r}} V_0 \quad (2)$$

$$u(r) = \frac{R_0}{r} V_0 \quad (3)$$

$$u(r) = \frac{R_0^2}{r^2} V_0 \quad (4)$$

۳۲- جریان دائمی لزوج و تراکم‌ناپذیر درون یک لوله نامتناهی و مدور به شعاع  $R$  تحت گرادیان فشار ثابتی برقرار

می‌باشد، ماکزیمم سرعت سیال در این لوله چقدر است؟

$$-\frac{R^2}{2\mu} \frac{dP}{dx} \quad (2)$$

$$-\frac{R^2}{\mu} \frac{dP}{dx} \quad (1)$$

$$-\frac{R^2}{4\mu} \frac{dP}{dx} \quad (4)$$

$$-\frac{R^2}{4\mu} \frac{dP}{dx} \quad (3)$$

۳۳- تابع جریان برای یک جریان تراکم‌ناپذیر دوبعدی عبارتست از  $\psi = x^2 y - \frac{y^3}{3}$  اگر فشار در نقطه  $x=y=0$  برابر

با  $P_0$  باشد آنگاه فشار در هر نقطه از جریان کدام است؟

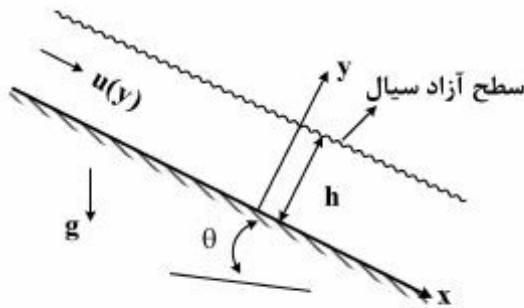
$$P_0 - \frac{1}{3} \rho (x^2 + y^2)^2 \quad (2)$$

$$P_0 - \frac{1}{3} \rho (x^2 - y^2)^2 \quad (1)$$

$$P_0 - \frac{1}{4} \rho (x^2 + y^2)^2 \quad (4)$$

$$P_0 - \frac{1}{4} \rho (x^2 - y^2)^2 \quad (3)$$

۳۴- جریان لزوج دو بعدی پایا و تراکم ناپذیر مطابق با شکل زیر روی سطح شیب دار را در نظر بگیرید، حداکثر مقدار سرعت کدام است؟



- (۱)  $\frac{\rho g \sin \theta}{3\mu} h^2$
- (۲)  $\frac{\rho g \sin \theta}{2\mu} h^2$
- (۳)  $\frac{\rho g \sin \theta}{\mu} h^2$
- (۴)  $\frac{\rho g \sin \theta}{\mu} h^2$

۳۵- کدام یک از موارد زیر نشان دهنده گرادیان فشار جریان در یک کانال (شامل دو صفحه تخت موازی به طول بی نهایت و به فاصله  $2\delta$ ) است؟ منظور از  $Re_\tau$ ، عدد رینولدز بر حسب سرعت اصطکاکی و  $\delta$  می باشد.

- (۱)  $-\frac{(\mu Re_\tau)^2}{\rho \delta^2}$
- (۲)  $-\frac{\mu^2 Re_\tau}{\rho \delta^2}$
- (۳)  $-\frac{\mu^2}{(Re_\tau)^2 \rho \delta^2}$
- (۴)  $-\frac{\mu^2}{Re_\tau \rho \delta^2}$

۳۶- جریان لایه مرزی تراکم ناپذیر روی صفحه تخت دارای مکش روی دیواره را در نظر بگیرید. در صورتی که سرعت مکش  $1 \frac{m}{s}$  باشد، ضخامت لایه مرزی در فاصله یک متر از لبه شروع صفحه چقدر است؟ (  $\nu$  معرف لزجت سینماتیکی سیال است).

- (۱)  $\nu \ln(0.1/0.1)$
- (۲)  $\sqrt{\nu \ln(0.1/0.1)}$
- (۳)  $3.6 \sqrt{\nu}$
- (۴)  $5 \sqrt{\nu}$

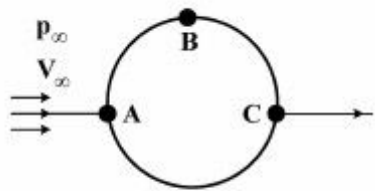
۳۷- برای یک جریان تراکم ناپذیر دو بعدی، میدان سرعت به صورت  $u = 2x + y$  و  $v = -2y$  داده شده است. با فرض یک جریان لزوج، مقدار عبارت میرایی لزجت (Viscous Dissipation) کدام است؟ (  $\mu$  لزجت دینامیکی سیال است)

- (۱)  $15\mu$
- (۲)  $16\mu$
- (۳)  $17\mu$
- (۴)  $18\mu$

۳۸- صفحه تخت بی نهایت در داخل سیال لزوج در حال حرکت با سرعت ثابت در راستای خط راست می باشد. در صورتی که سیال به ترتیب آب و یا هوا باشد، کدام گزینه در مورد عمق نفوذ بر اثر لزجت سیال صحیح است؟

- (۱) عمق نفوذ آب بیشتر از هواست.
- (۲) عمق نفوذ هوا بیشتر از آب است.
- (۳) عمق نفوذ هر دو سیال یکسان است.
- (۴) عمق نفوذ وابسته به سرعت حرکت صفحه تخت است.

۳۹- جریان تراکم ناپذیر در اعداد رینولدز بسیار پایین ( $Re \ll 1$ ) حول یک کره را در نظر بگیرید. کدام یک از گزینه ها در رابطه با فشار نقاط A، B و C صحیح است؟



- (۱)  $P_A = P_C < P_B$
- (۲)  $P_A = P_C > P_B$
- (۳)  $P_A < P_B < P_C$
- (۴)  $P_A > P_B > P_C$

۴۰- با افزایش ضخامت لایه مرزی، نرخ انتقال حرارت و ضریب اصطکاک پوسته به ترتیب چگونه تغییر می کند؟

- (۱) کاهش، افزایش
- (۲) کاهش، کاهش
- (۳) افزایش، افزایش
- (۴) افزایش، کاهش

۴۱- برای یک جریان تراکم‌ناپذیر با اعداد رینولدز بسیار پایین (جریان خزشی،  $Re \ll 1$ ) کدام عبارت صحیح و کامل‌تر است؟

(۱) اصل جمع آثار برای سرعت برقرار است.

(۲) اصل جمع آثار برای سرعت و تابع جریان برقرار است.

(۳) اصل جمع آثار برای سرعت، تابع جریان و چرخش برقرار است.

(۴) اصل جمع آثار برای سرعت، تابع جریان، چرخش و فشار برقرار است.

۴۲- در صورت گذار لایه مرزی تراکم‌ناپذیر روی صفحه تخت از حالت آرام به مغشوش، کدام یک از تغییرات زیر صحیح است؟

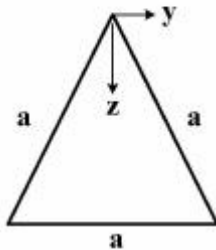
(۱) ضریب شکل کاهش می‌یابد. (۲) ضریب شکل افزایش می‌یابد.

(۳) ضریب شکل تغییر نمی‌کند. (۴) ابتدا افزایش بعد کاهش می‌یابد.

۴۳- جریان توسعه‌یافته آرام درون کانال با مقطع مثلثی شکل زیر را در نظر بگیرید اگر پروفیل سرعت به صورت

$$u(y, z) = A \left( \frac{-dp}{dx} \right) \frac{1}{4\mu} (z - \frac{1}{2}a\sqrt{3})(\sqrt{3}y^2 - z^2)$$

باشد. آنگاه  $A$  کدام است؟



(۱)  $\frac{1}{\sqrt{3}}$

(۲)  $\frac{1}{2\sqrt{3}}$

(۳)  $\frac{1}{3\sqrt{3}}$

(۴)  $\frac{1}{4\sqrt{3}}$

۴۴- برای جریان لایه مرزی تراکم‌ناپذیر آرام روی صفحه تخت، اگر تنش برشی در نقطه  $x = 0, 1$  از لبه صفحه برابر با  $\tau$  باشد آنگاه تنش برشی در نقطه  $x = 0, 4$  از لبه صفحه بر حسب  $\tau$  کدام است؟

(۱)  $\frac{\tau}{\sqrt{2}}$  (۲)  $\frac{\tau}{2\sqrt{2}}$  (۳)  $\frac{\tau}{2}$  (۴)  $\frac{\tau}{4}$

۴۵- جریان توسعه‌یافته تراکم‌ناپذیر لزج ما بین دو صفحه به طول بی‌نهایت و به فاصله  $2h$  را در نظر بگیرید. دبی

حجمی عبوری از بین دو صفحه بر واحد عمق بر حسب بیشینه سرعت کدام است؟

(۱)  $\frac{2}{3} h u_{max}$  (۲)  $\frac{3}{2} h u_{max}$  (۳)  $\frac{3}{4} h u_{max}$  (۴)  $\frac{4}{3} h u_{max}$