

عصر پنج شنبه
۸۵/۱۲/۱۰

اگر دانشگاه اصلاح شود مملکت اصلاح می شود.
امام خمینی (ره)

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

آزمون ورودی دوره های کارشناسی ارشد ناپیوسته داخل سال ۱۳۸۶

مجموعه مهندسی هوا - فضا
(۱۲۷۹ کد)

نام و نام خانوادگی داوطلب:	شماره داوطلبی:
تعداد سؤال: ۱۶۵	مدت پاسخگویی: ۲۷۰ دقیقه

مواد امتحانی رشته مجموعه مهندسی هوا - فضا، تعداد و شماره سؤالات

ردیف	مواد امتحانی	تعداد سؤال	از شماره	تا شماره
۱	زبان عمومی و تخصصی	۳۰	۱	۳۰
۲	ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی)	۲۰	۳۱	۵۰
۳	سازه های هوایی (دینامیک، ارتعاشات، مقاومت مصالح، تحلیل سازه ها)	۳۵	۵۱	۸۵
۴	آئرو دینامیک (مکانیک سیالات، آئرو دینامیک، ترمودینامیک، اصول جلوبرنده)	۳۵	۸۶	۱۲۰
۵	مکانیک پرواز (کنترل اتوماتیک، عملکرد، پایداری و کنترل)	۳۰	۱۲۱	۱۵۰
۶	طراحی اجسام پرنده	۱۵	۱۵۱	۱۶۵

اسفند ماه سال ۱۳۸۵

استفاده از ماشین حساب مجاز نمی باشد.

Part A: Vocabulary and Grammar

Directions: Choose the number of the answer (1), (2), (3), or (4) that best completes the sentence. Then mark your choice on your answer sheet.

- 1- She's not very ----- in the way she treats her children; they may be punished today for something they were rewarded for yesterday!
1) dominant 2) restrictive 3) consistent 4) proportional
- 2- She has the ----- of being one of the few people to have received an honorary degree from the university this year.
1) extraction 2) detection 3) distinction 4) simulation
- 3- Financial ----- on the company are preventing them from employing new staff.
1) resolutions 2) deductions 3) approaches 4) constraints
- 4- The pattern ----- from our analysis of the accident data shows that bad roads are responsible for the majority of accidents.
1) occurring 2) assuming 3) identifying 4) emerging
- 5- The changes to the national health system will be ----- next year; people won't have to worry about long waiting lists for hospitals anymore.
1) converted 2) intervened 3) accompanied 4) implemented
- 6- The course is essentially theoretical in-----, but you'll need some practical work experience before you can apply for the job.
1) process 2) function 3) orientation 4) exploitation
- 7- The report suggests that there has only been a(n) ----- improvement in women's pay over the past few years.
1) ultimate 2) eventual 3) marginal 4) enormous
- 8- She gave me this jumper, which she had ----- herself.
1) knitted 2) knitted it 3) been knitted 4) been knitted it
- 9- The teacher suggested that Ali ----- the lesson at least twice before taking the test.
1) reviews 2) review 3) reviewed 4) reviewing
- 10- He was in such bad shape and asked for my help. It was impossible to -----.
1) refuse 2) refusing 3) refused 4) be refused

Part B: Cloze Test

Directions: Read the following passage and decide which choice (1), (2), (3), or (4) best fits each blank. Then mark your choice on your answer sheet.

Hurricane Floyd, one of the most powerful storms ever (11) ----- in the Atlantic, has pounded the Central Bahamas and set its sights (12) ----- Florida. The storm brought heavy rains and strong winds of up to 200 kph., (13) ----- residents sought refuge in boarded up homes. Forecasters say Floyd is capable of (14) ----- destruction and the states of Florida and Georgia have ordered more than two million people (15) ----- the Atlantic shoreline.

- 11- 1) recoding 2) to record 3) recorded 4) was recorded
- 12- 1) to 2) on 3) in 4) from
- 13- 1) as 2) that 3) whose 4) which
- 14- 1) mass 2) a mass 3) the mass 4) that mass
- 15- 1) evacuated 2) to evacuate 3) for evacuation 4) evacuating

PART C: Fill in the blanks

- 16- Transverse effects are present in ----- flow, but their effects are much smaller than the lateral one.
1) subsonic 2) supersonic 3) turbulent 4) transonic
- 17- The main cause of wing stall is -----.
1) flow separation 2) turbulence
3) high Mach number 4) roughness of the wing surface
- 18- ----- is a phenomenon in which undesired vibration can lead to serious structural damages.
1) Resistance 2) Flutter 3) Filtration 4) Critical damping
- 19- The effects of viscosity are confined to the -----.
1) boundary layer 2) far field of flow domain
3) thermal layer 4) viscous and turbulent regions
- 20- Kelvin's theorem leads to the important conclusion that the entire flow remains ----- in the absence of viscous effects.
1) stationary 2) steady 3) laminar 4) irrotational
- 21- Most of the internal noise comes from high speed rotating ----- and is commonly called turbomachinery noise.
1) walls 2) shafts 3) flow 4) blades

PART D: Read the following passage carefully and then choose the best answer for each question.**Passage 1:**

Before a design can be started, a decision must be made as to what technologies will be incorporated. If a design is to be built in the near future, it must use only currently- available technologies as well as existing engines and avionics. If it is being designed to be built in the more distant future, then an estimate of the technological state of the art must be made to determine which emerging technologies will be ready for use at that time.

For example, an all-composite fighter has yet to enter high rate production as of this date, but can confidently be predicted by 2010. On the other hand, active laminar flow control by suction pumps shows great payoff analytically, but would be considered by many to be too risky to incorporate into a new transport jet in the near future. An optimistic estimate of the technology availability will yield a lighter, cheaper aircraft to perform a given mission, but will also result in a lighter development risk.

The actual design effort usually begins with a conceptual sketch. This is the "Back of napkin" drawing of aerospace legend, and gives a rough indication of what the design may look like. A good conceptual sketch will include the approximate wing and tail geometries, the fuselage shape, and the internal locations of the major components such as the engine, cockpit, payload/passenger compartment, landing gear, and perhaps the fuel tanks.

- 22- How do the emerging technologies would affect an aircraft design?
1) It must be taken into account in high rate aircraft production.
2) It should be considered in all aircraft designs.
3) Aircraft design should be compatible with the available technologies at the production time.
4) The currently-available technologies must be used for engines and avionics

- 23- A conceptual sketch indicates -----.
- 1) drawings of aircraft specifications and systems
 - 2) an estimation of the aircraft shape and configuration
 - 3) the required technologies for aircraft production
 - 4) wing, tails and fuselage arrangements
- 24- What is the benefit of a confident forecast of technology availability in aircraft design?
- 1) It would result in a more economical design.
 - 2) It would decrease the risk involved in the design.
 - 3) It would deviate the design from an optimum state.
 - 4) It would match better to the given aircraft mission.
- 25- In the above passage "payoff" means -----.
- 1) design
 - 2) drawback
 - 3) persuade
 - 4) shortcoming

Passage II:

Although humidity alone is usually not considered an important factor in reducing airplane performance, it does contribute. It affects performance by taking up airspace that is normally available for vaporized fuel. As humidity increases, less air enters the engine. This has the effect of causing a small increase in density altitude. The moist air also tends to retard even fuel burning in the cylinder. When the relative humidity is very high, the engine power loss may be as high as seven percent, and the airplane's total takeoff and climb performance may be reduced by as much as 10%. Under conditions of high humidity, you should take extra time in setting the mixture control to the manufacturer's specifications to provide the maximum available power.

- 26- Performance reduction due to humidity is:
- 1) hazardous
 - 2) inevitable
 - 3) in tangible
 - 4) ignorable
- 27- By airspace the author refers to:
- 1) altitude
 - 2) content
 - 3) mass
 - 4) volume
- 28- When humidity increase, the air is:
- 1) constant
 - 2) less dense
 - 3) more dense
 - 4) unaffected
- 29- In humid air, the engine runs:
- 1) smoothly
 - 2) slowly
 - 3) rougly
 - 4) densly
- 30- Mixture control is associated with:
- 1) reciprocating engine
 - 2) rocket engine
 - 3) turbine engine
 - 4) electric engine

۳۱- اگر $x = \int_0^y \frac{dt}{\sqrt{3+2t^2}}$ ، کدام رابطه درست است؟

(۲) $\frac{d^2y}{dx^2} - \frac{dy}{dx} = y$

(۱) $\frac{d^2y}{dx^2} = 2y$

(۴) $\frac{dx}{dy} = \frac{1}{\sqrt{3+2x^2}}$

(۳) $\frac{d^2x}{dy^2} - \frac{dx}{dy} = 2x$

۳۲- جواب مسأله $y'' + y = 0$ ، $y(0) = 2, y'(0) = 3$ کدام است؟

(۲) $2\cos x + 3\sin x$

(۱) $2\cos x - 3\sin x$

(۴) $3\sin x + 2\cos x$

(۳) $2\cos x + 3\sin x$

۳۳- مشتقات اول و دوم تابع f روی مجموعه $(-1, 1)$ پیوسته‌اند. $\lim_{n \rightarrow \infty} n^2 [f(\frac{1}{n}) + f(-\frac{1}{n}) - 2f(0)]$ کدام است؟

(۲) $f''(0)$

(۱) 0

(۴) ∞

(۳) $2f'(0)$

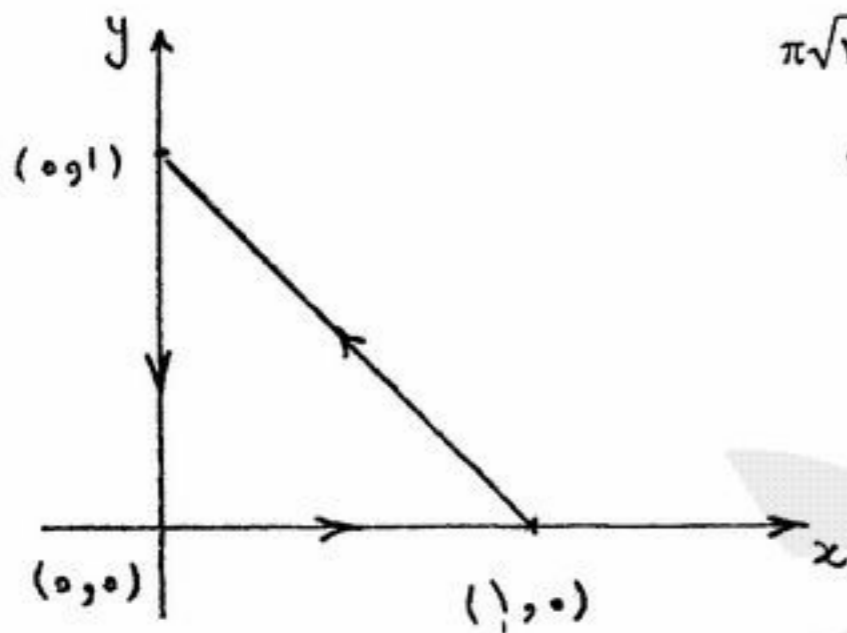
۳۴- انتگرال خط $\int_C y ds$ که در آن C مارپیچ $x = \cos t, y = \sin t, z = t, 0 \leq t \leq 2\pi$ است، کدام است؟

(۲) $2\sqrt{\pi}$

(۱) $\sqrt{\pi}$

(۴) $\pi\sqrt{2}$

(۳) $\sqrt{\frac{\pi}{2}}$



۳۵- اگر C مسیر داده شده در شکل باشد، $\oint_C x^2 dx + xy dy$ کدام است؟

(۱) $-\frac{1}{6}$

(۲) 1

(۳) $\frac{1}{6}$

(۴) 6

۳۶- سری فوریه تابع $f(x) = x, x \in (-\pi, \pi)$ کدام است؟

(۲) $2 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\cos nx}{n}$

(۱) $2 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\sin nx}{n}$

(۴) $2 \sum_{n=1}^{\infty} (-1)^{n+1} \frac{\sin nx}{n}$

(۳) $2 \sum_{n=1}^{\infty} (-1)^{n+1} \frac{\cos nx}{n}$

۳۷- سری $\sum_{n=2}^{\infty} \frac{\sin nx}{\ln n}$ فوریه کدام تابع است؟

(۲) e^x

(۱) $\frac{x}{\ln x}$

(۴) هیچ تابعی

(۳) $\ln x$

۳۸- ویژه مقادیر و ویژه توابع مسأله $x'' + \lambda x = 0, x(0) = x(1) = 0$ کدامند؟

(۲) $\sin n\pi x, (n\pi)^2, n = 1, 2, \dots$

(۱) $\sin 2n\pi x, (2n)^2, n = 1, 2, \dots$

(۴) $\sin \frac{n\pi}{2} x, (\frac{n\pi}{2})^2, n = 1, 2, \dots$

(۳) $\sin \frac{n\pi}{2} x, (\frac{n}{2})^2, n = 1, 2, \dots$

۳۹- انتگرال خط $\int_C (2 + x^2 y) ds$ روی نیمدایره $C: x^2 + y^2 = 1, y \geq 0$ کدام است؟

(۲) $\frac{2\pi}{3}$

(۱) $\frac{2\pi}{3}$

(۴) $2\pi + \frac{2}{3}$

(۳) $\frac{4\pi - 2}{3}$

۴۰- نوع معادله $\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} - 4 \frac{\partial^2 u}{\partial x \partial y} + 4 \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = e^y$ و صورت نرمال آن کدام است؟

(۱) سهموی، $\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} = \frac{1}{4} e^y$
 (۲) سهموی، $\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = \frac{1}{4} e^y$
 (۳) بیضوی، $\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = \frac{1}{4} e^x$
 (۴) بیضوی، $\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = e^y$

۴۱- با توجه به روابط $\begin{cases} x+y+z=0 \\ x^2+y^2+z^2+2xz-1=0 \end{cases}$ چه رابطه‌ای بین z, y, x برقرار باشد تا y, x تابع‌هایی از z باشند؟

(۱) $x+z=0$
 (۲) $2(x+z)^2=1$
 (۳) $y \neq x+z$
 (۴) $y = x^2 + y^2$

۴۲- تابع $z = z(t, s)$ در معادله $\frac{\partial z}{\partial s} = 0$ صدق می‌کند. با فرض $t = x + 2y$ و $s = x$ معادله دیفرانسیل فوق به کدام معادله تبدیل می‌شود؟

(۱) $2 \frac{\partial z}{\partial x} - \frac{\partial z}{\partial y} = 0$
 (۲) $\frac{\partial z}{\partial x} + \frac{\partial z}{\partial y} = 0$
 (۳) $2 \frac{\partial z}{\partial x} + \frac{\partial z}{\partial y} = 0$
 (۴) $\frac{\partial z}{\partial x} + 2 \frac{\partial z}{\partial y} = 0$

۴۳- تابع $z = f(2x+y) + g(x-y) - xy$ که در آن f و g توابع دوبار مشتق‌پذیر با مشتقات پیوسته‌اند، جواب عمومی کدام معادله دیفرانسیل با مشتقات جزئی است؟

(۱) $\frac{\partial^2 z}{\partial x^2} - \frac{\partial^2 z}{\partial y^2} = \frac{\partial^2 z}{\partial x \partial y} + 1$
 (۲) $\frac{\partial^2 z}{\partial x^2} - \frac{\partial^2 z}{\partial x \partial y} - 2 \frac{\partial^2 z}{\partial y^2} = 1$
 (۳) $\frac{\partial^2 z}{\partial x^2} + 2 \frac{\partial^2 z}{\partial y^2} = \frac{\partial^2 z}{\partial x \partial y} + 1$
 (۴) $\frac{\partial^2 z}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 z}{\partial x \partial y} - 2 \frac{\partial^2 z}{\partial y^2} + 1 = 0$

۴۴- جواب عمومی معادله $2 \frac{\partial^2 z}{\partial x^2} + 4 \frac{\partial^2 z}{\partial x \partial y} + \frac{\partial^2 z}{\partial y^2} = 0$ کدام است؟

(۱) $z = f\left(\frac{y+x}{\sqrt{2}} - y\right) + g\left(\frac{y-x}{\sqrt{2}} + y\right)$
 (۲) $z = f\left(y - 1 + \frac{x}{\sqrt{2}}\right) + g\left(y - 1 + \frac{x}{\sqrt{2}}\right)$
 (۳) $z = f\left(y + \left(\frac{1}{\sqrt{2}} - 1\right)x\right) + g\left(y - \left(\frac{1}{\sqrt{2}} + 1\right)x\right)$
 (۴) $z = f\left(y - 1 + \frac{x}{\sqrt{2}}\right) + g\left(y - x - \frac{x}{\sqrt{2}}\right)$

۴۵- مانده‌های تابع $f(z) = \frac{1}{z^2(z-1)}$ در قطب‌ها کدامند؟

(۱) $-1, 0$
 (۲) $-1, 1$
 (۳) $0, 1$
 (۴) $0, 0$

۴۶- کدام تابع موزون (هارمونیک) نیست؟

(۱) $u(x, y) = \sin x \sin y$
 (۲) $u(x, y) = \sinh x \sin y$
 (۳) $u(x, y) = \cosh x \sin y$
 (۴) $u(x, y) = \cosh x \cos y$

۴۷- بخش اصلی تابع $f(z) = \frac{e^z \cos z}{z^3}$ حول $z=0$ و باقیمانده f در $z=0$ کدامند؟

(۱) 0 و $\frac{1}{z^2} + \frac{1}{z^3}$
 (۲) 1 و $\frac{1}{z^2} + \frac{1}{z^3} + \frac{1}{z}$
 (۳) $-\frac{1}{2}, \frac{1}{z^2} + \frac{1}{z^3} - \frac{1}{2z}$
 (۴) $\frac{1}{2}$ و $-\frac{1}{z^2} - \frac{1}{z^3} + \frac{1}{2z}$

۴۸- مقادیر مشخصه و توابع مشخصه مسأله $\frac{\partial^2 u}{\partial t^2} - a^2 \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} = 0, 0 < x < \pi, t > 0$ و $u(0, t) = 0, u(\pi, t) = 0$ کدامند؟

$$\lambda_n = \frac{n}{a}, \sin \frac{n}{a} x \quad (۲)$$

$$\lambda_n = an, \cos nx \quad (۱)$$

$$\lambda_n = an, \sin nx, n = 1, 2, \dots \quad (۴)$$

$$\lambda_n = \frac{a}{n}, \sin nx, n = 1, 2, \dots \quad (۳)$$

۴۹- برای مسأله یک بعدی حرارت $\frac{\partial u}{\partial t} - c^2 \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} = 0, t > 0, 0 < x < \pi$ و $u(0, t) = 0 = u(\pi, t)$ کدام است $\lim_{t \rightarrow +\infty} u(x, t)$ ؟

$$c \quad (۲)$$

$$۱ \quad (۱)$$

$$\infty \quad (۴)$$

$$۰ \quad (۳)$$

۵۰- انتگرال $\int_{|z|=1} \frac{\cosh z}{z^5} dz$ کدام است؟

$$\frac{\pi i}{۱۲} \quad (۲)$$

$$۱۲\pi i \quad (۱)$$

$$۲\pi i \quad (۴)$$

$$\frac{\pi}{۱۲} \quad (۳)$$

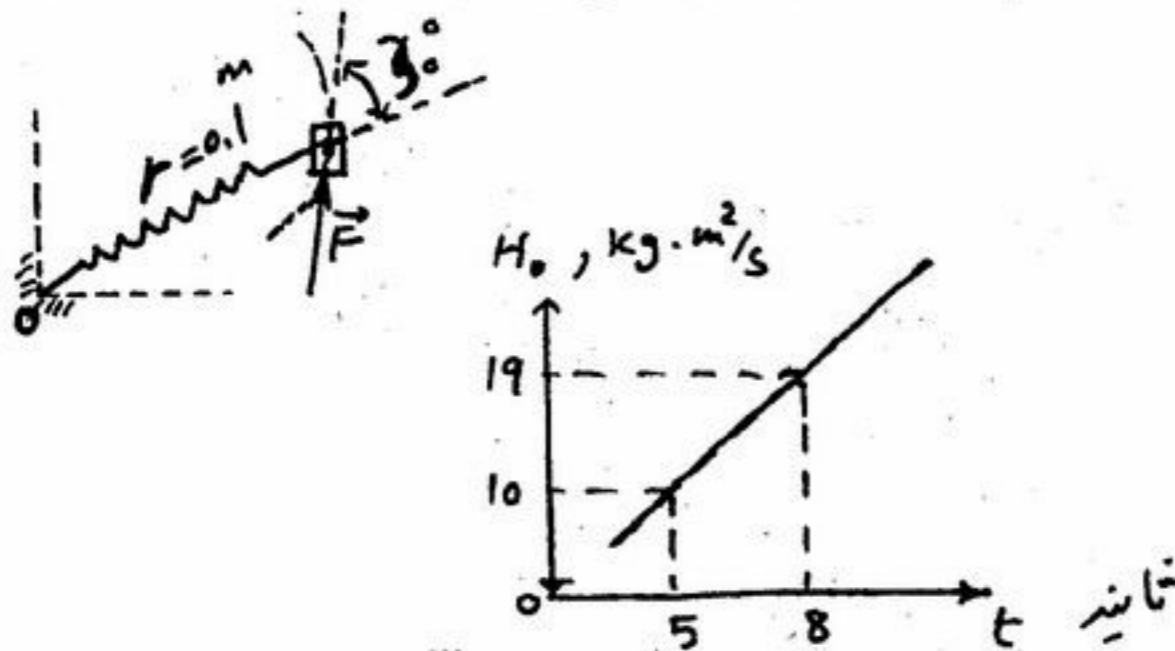
۵۱- ذره کوچکی روی سطح افقی بدون اصطکاک تحت اثر نیروی \vec{F} و نیروی فنر می‌لغزد (مطابق شکل) منحنی تغییرات مومنتم زاویه‌ای ذره حول نقطه ثابت O نسبت به زمان طبق شکل زیرین می‌باشد. چنانچه تغییرات مومنتم را بین زمان‌های ۵ الی ۸ ثانیه خطی فرض کنیم و شکل بالا مربوط به $t = 6/5$ ثانیه باشد مقدار نیروی \vec{F} را در لحظه نشان داده شده در شکل (یعنی در $t = 6/5$ ثانیه) محاسبه نمایید.

(۱) $F = 3 \text{ N}$

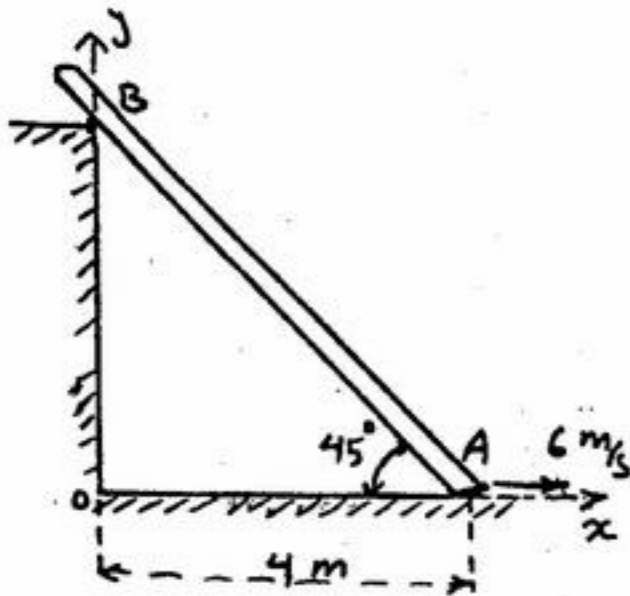
(۲) $F = 6 \text{ N}$

(۳) $F = 30 \text{ N}$

(۴) $F = 60 \text{ N}$

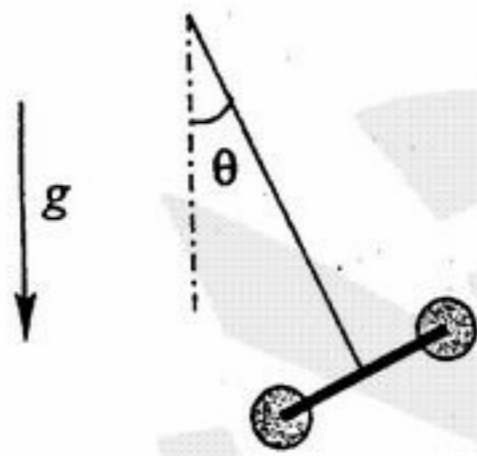


۵۲- میله‌ای در صفحه چنان حرکت می‌کند که در لحظه نشان داده شده در شکل انتهای A میله دارای سرعت $6 \frac{m}{s}$ می‌باشد. چنانچه نقطه B اتکاء میله به تکیه‌گاه در لحظه نشان داده شده باشد تعیین نمایید مختصات مرکز آنی دوران و سرعت نقطه B را در این لحظه (میله صلب فرض می‌گردد)



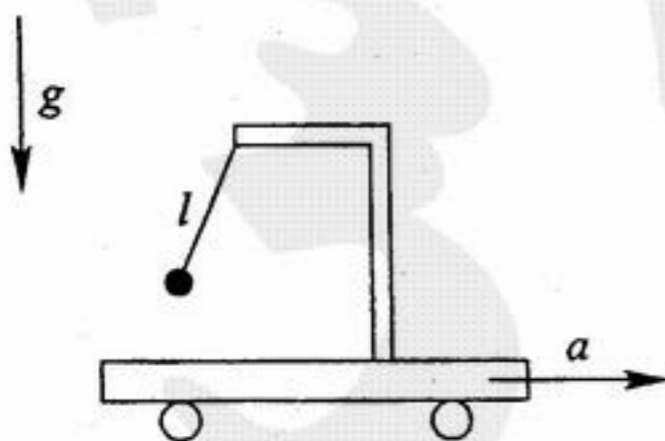
- (۱) مرکز آنی دوران به مختصات (۴ و ۸) و سرعت نقطه B برابر $3\sqrt{2}$ متر بر ثانیه
- (۲) مرکز آنی دوران به مختصات (۴ و ۴) و سرعت نقطه B برابر $6\sqrt{2}$ متر بر ثانیه
- (۳) مرکز آنی دوران به مختصات (۰ و ۰) و سرعت نقطه B برابر $3\sqrt{2}$ متر بر ثانیه
- (۴) مرکز آنی دوران به مختصات (۸ و ۴) و سرعت نقطه B برابر $6\sqrt{2}$ متر بر ثانیه

۵۳- یک آونگ شامل میله‌ای بدون جرم و دو جرم مساوی m می‌باشد. کابل به مرکز میله متصل است. در لحظه شروع کابل عمود بر میله می‌باشد و آونگ در وضعیت سکون در $\theta = 25^\circ$ قرار دارد. زاویه میله و کابل را پس از رها شدن و رسیدن آونگ به زاویه $\theta = -20^\circ$ به دست آورید؟



- (۱) صفر درجه
- (۲) 45°
- (۳) 90°
- (۴) 180°

۵۴- آونگی بر روی گاری که با شتاب ثابت a بر روی سطح افقی در حال حرکت است نصب می‌باشد. پرید نوسان آونگ چقدر است؟



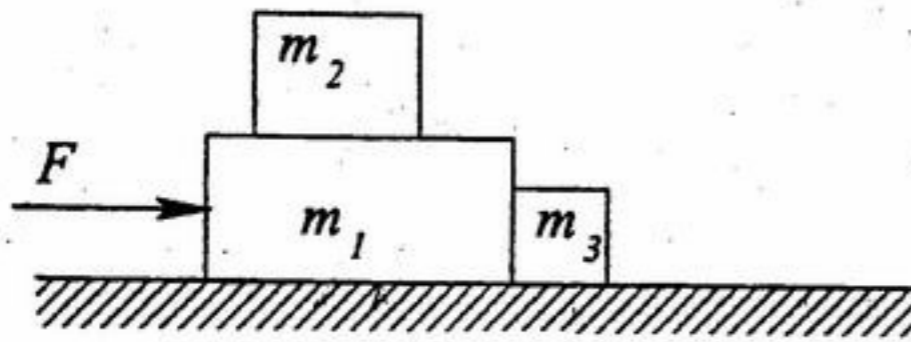
(۲) $T = 2\pi \sqrt{\frac{l}{\sqrt{g^2 - a^2}}}$

(۱) $T = 2\pi \sqrt{\frac{l}{g}}$

(۴) $T = 2\pi \sqrt{\frac{l}{\sqrt{g - a}}}$

(۳) $T = 2\pi \sqrt{\frac{l}{\sqrt{g^2 + a^2}}}$

۵۵- سه جعبه مطابق شکل قرار گرفته اند و نیروی F به یکی از آنها وارد می شود. اگر ضریب اصطکاک میان هر دو سطح برابر μ باشد: حداکثر نیروی F را که می توان قبل از سر خوردن m_2 روی m_1 اعمال کرد چقدر است؟



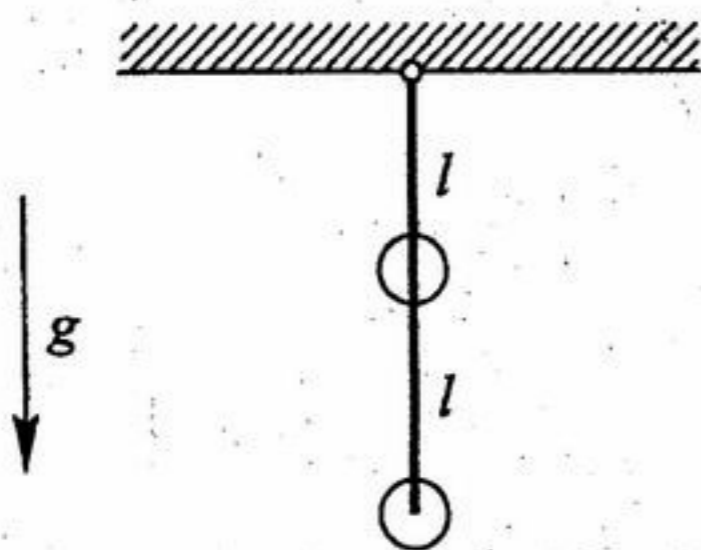
$$F = 2\mu g(m_1 + m_2 + m_3) \quad (1)$$

$$F = 2\mu g(m_2 + m_3 - m_1) \quad (2)$$

$$F = \mu g(m_1 + m_2 + m_3) \quad (3)$$

$$F = \mu g(2m_1 + m_2 + m_3) \quad (4)$$

۵۶- آونگی از دو جرم مساوی و یک میله بدون جرم تشکیل شده است. طول کل آونگ $2l$ می باشد. پرید نوسان این آونگ چقدر است؟



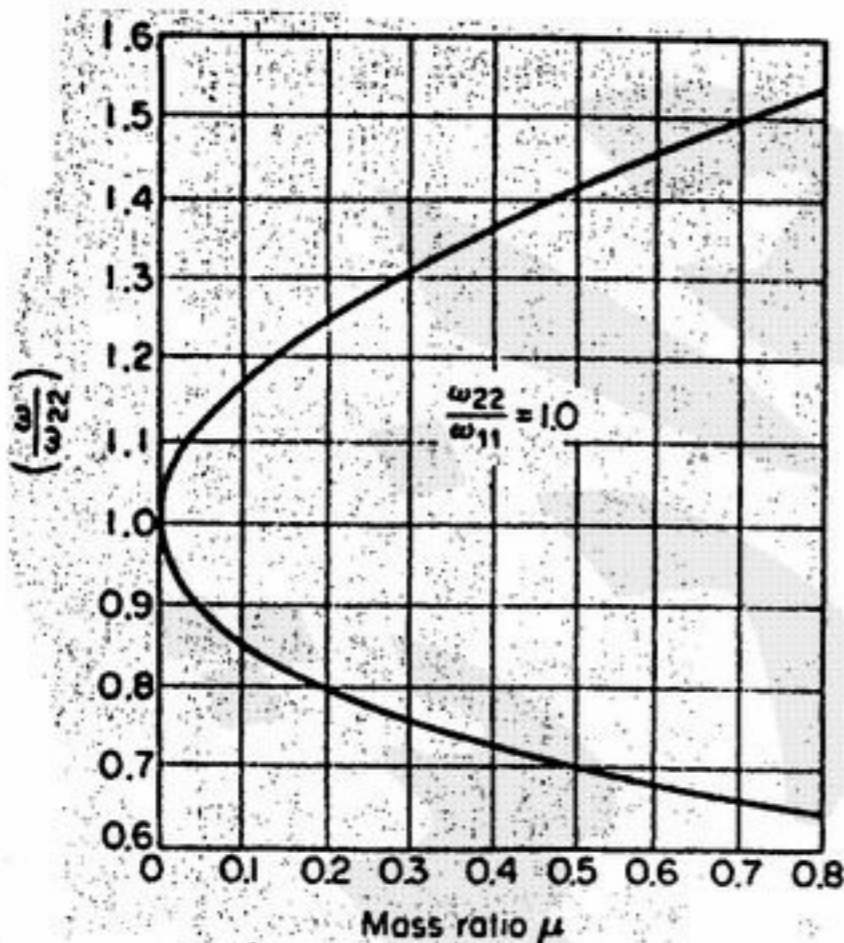
$$T = 2\pi \sqrt{\frac{2l}{g}} \quad (1)$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{2l}{5g}} \quad (2)$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{4l}{g}} \quad (3)$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{5l}{2g}} \quad (4)$$

۵۷- دستگاهی به جرم m که در دور ω کار می کند دچار نوسانات شدید می شود. برای رفع این مشکل از جاذب ارتعاشی به سختی k استفاده می شود. چنانچه بعد از نصب جاذب فاصله دو فرکانس طبیعی سیستم در حدود 0.55 فرکانس طبیعی اولیه سیستم باشد آنگاه فرکانس کارکرد اولیه دستگاه چقدر است؟

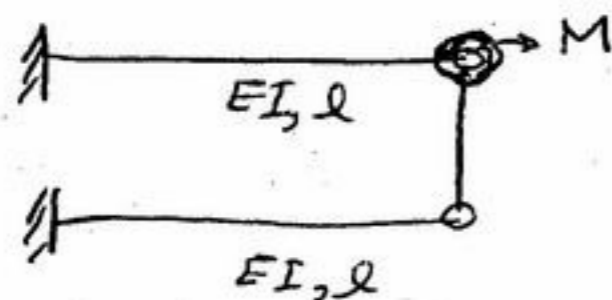


$$15 \frac{\text{rad}}{\text{sec}} \quad (1)$$

$$20 \frac{\text{rad}}{\text{sec}} \quad (2)$$

$$25 \frac{\text{rad}}{\text{sec}} \quad (3)$$

$$30 \frac{\text{rad}}{\text{sec}} \quad (4)$$



$M = 5 \text{ kg}$

$l = 1 \text{ m}$

$EI = 30 \times 10^2 \text{ N.m}^2$

۵۸- فرکانس طبیعی سیستم رو به رو چقدر است؟

(۱) $40 \frac{\text{rad}}{\text{sec}}$

(۲) $50 \frac{\text{rad}}{\text{sec}}$

(۳) $60 \frac{\text{rad}}{\text{sec}}$

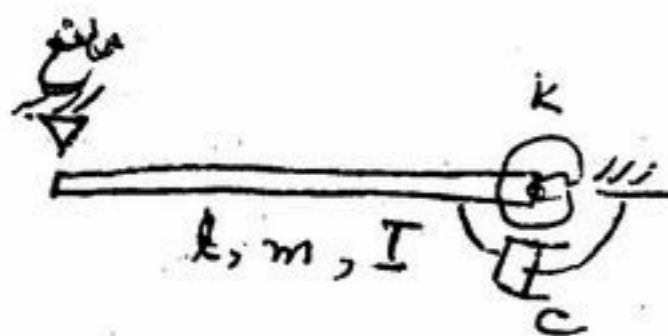
(۴) $70 \frac{\text{rad}}{\text{sec}}$

۵۹- در طراحی دری شیشه‌ای که مانعی در یک طرف آن قرار دارد از مستهلک کننده‌ای پیچشی به همراه فنر استفاده شده است. ضریب

$l = 1 \text{ m}$

استهلک این مجموعه باید حداقل چقدر باشد؟ $k = 5 \frac{\text{N.m}}{\text{Rad}}$

$m = 15 \text{ kg}$



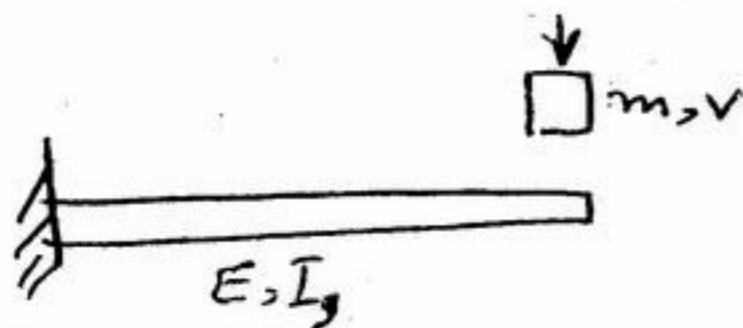
(۲) $10 \frac{\text{N.m}}{\text{Rad/sec}}$

(۱) $9 \frac{\text{N.m}}{\text{Rad/sec}}$

(۴) $12 \frac{\text{N.m}}{\text{Rad/sec}}$

(۳) $11 \frac{\text{N.m}}{\text{Rad/sec}}$

۶۰- وزنه‌ای به جرم m با سرعت v به تیر یکنواختی به وزن ناچیز برخورد می‌کند. بیشترین تغییر شکل تیر چقدر است (از جاذبه صرف نظر می‌شود)



$E = 200 \times 10^9 \text{ Pa}$

$I = 2 \times 10^{-7} \text{ m}^4$

$v = 4 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

$m = 2 \text{ kg}$

(۴) ۱ cm

(۳) ۲ cm

(۲) ۳ cm

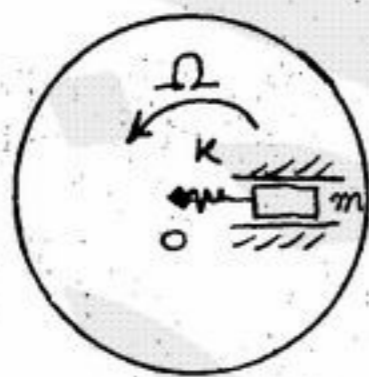
(۱) ۴ cm

۶۱- وزنه‌ای به جرم m روی میز دورانی به فنر k وصل است. با شرایط اشاره شده می‌توان گفت:

$\Omega = 2 \frac{\text{Rad}}{\text{s}}$

$k = 6 \text{ N.m}$

$m = 1,5 \text{ kg}$



(۱) جرم m دارای حرکت نوسانی است.

(۲) جرم m دارای حرکت ناپایدار نوسانی است.

(۳) جرم m ممکن است حرکت نوسانی داشته باشد.

(۴) جرم m مطلقاً حرکت نوسانی ندارد.

۶۲- در فرضیه تیرها کدام جمله غلط است؟

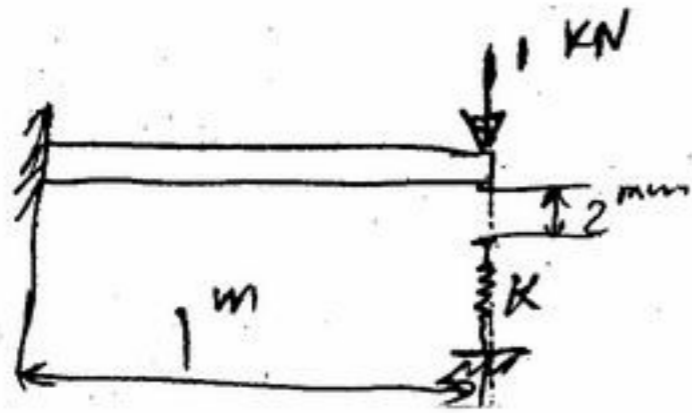
(۱) تنش برشی ناشی از خمش صفر است.

(۳) صفحه همیشه صفحه باقی می‌ماند.

(۲) کرنش عرضی (جانبی) صفر است.

(۴) صفحه همیشه برتار خنثی عمود است.

۶۳- یک تیر مطابق شکل زیر تحت اثر نیروی ۱kN در انتهای آن قرار دارد. در صورتی که فنری که ضریب سختی $\frac{N}{mm}$ در فاصله ۲ میلی‌متری انتهای تیر قرار داشته باشد چه بخشی از نیروی ۱ kN توسط فنر عمل می‌شود. ($EI = 10^{10} \text{ Mpa mm}^4$)



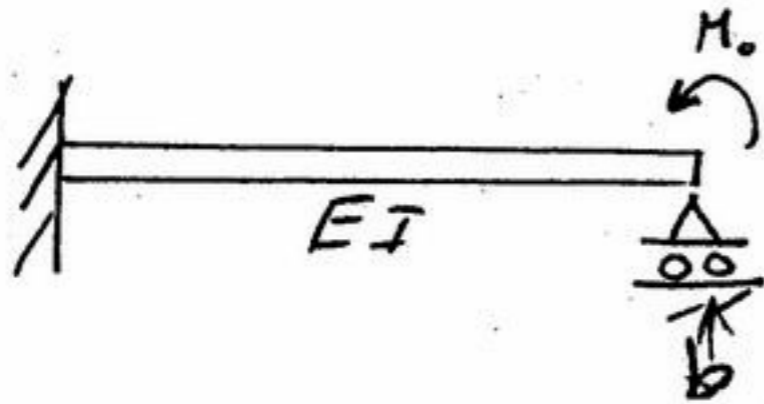
(۱) $F = 0$

(۲) $F = 130 \text{ N}$

(۳) $F = 166,5 \text{ N}$

(۴) $F = 222,2 \text{ N}$

۶۴- در سازه مقابل عکس‌العمل تکیه‌گاه b چه قدر است؟



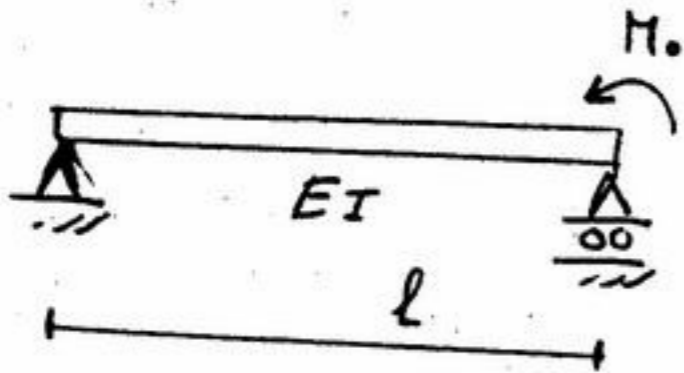
(۲) $\frac{M_o}{2l}$

(۴) $\frac{3M_o}{2l}$

(۱) $\frac{M_o}{l}$

(۳) $\frac{M_o}{2l}$

۶۵- در سازه مقابل خیز در وسط دهانه را محاسبه نمایید. (از انرژی برشی صرف‌نظر می‌شود)



(۲) $\frac{M_o l^2}{24EI}$

(۴) $\frac{M_o l^2}{12EI}$

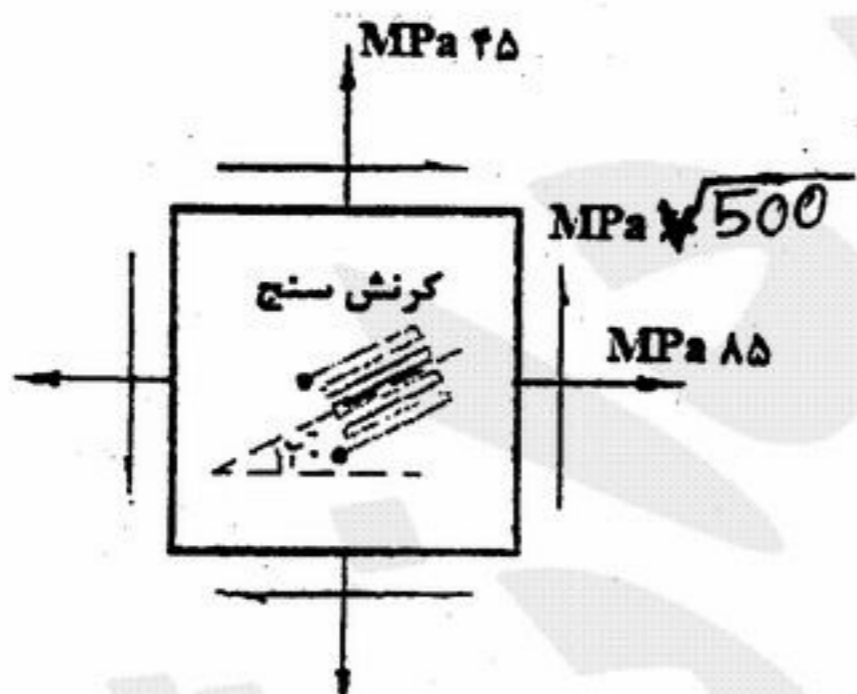
(۱) $\frac{M_o l^2}{48EI}$

(۳) $\frac{M_o l^2}{16EI}$

$E = 200 \text{ GPa}$

$\nu = 0,3$

۶۶- حداکثر تنش کششی نقطه‌ای روی صفحه فولادی در شکل زیر عبارتست با:



(۱) ۷۵ Mpa

(۲) ۸۵ Mpa

(۳) ۹۵ Mpa

(۴) ۱۰۵ Mpa

۶۷- یک محور مکانیکی گشتاوری برابر با ۳۶ نیوتن متر را انتقال می‌دهد. حداکثر تنش برشی مجاز برای این محور، برابر با ۵۰ نیوتن بر میلی‌متر مربع انتخاب شده است. قطر این محور را محاسبه کنید.

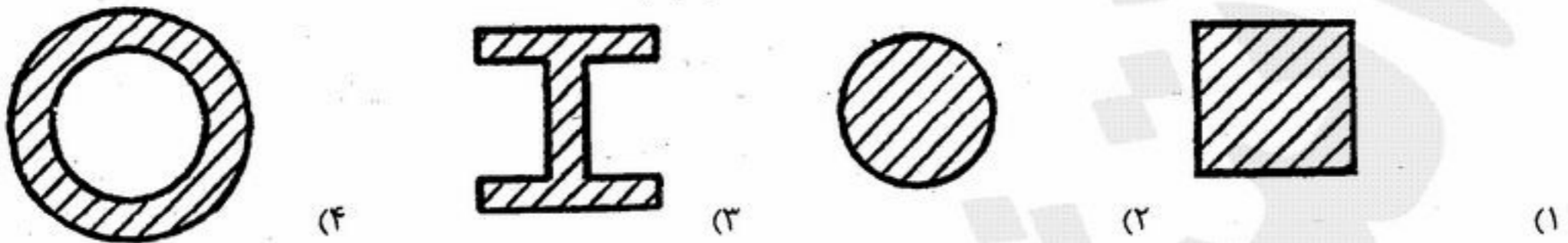
(۴) $22 \sqrt{\frac{2160}{\pi}}$

(۳) $22 \sqrt{\frac{1440}{\pi}}$

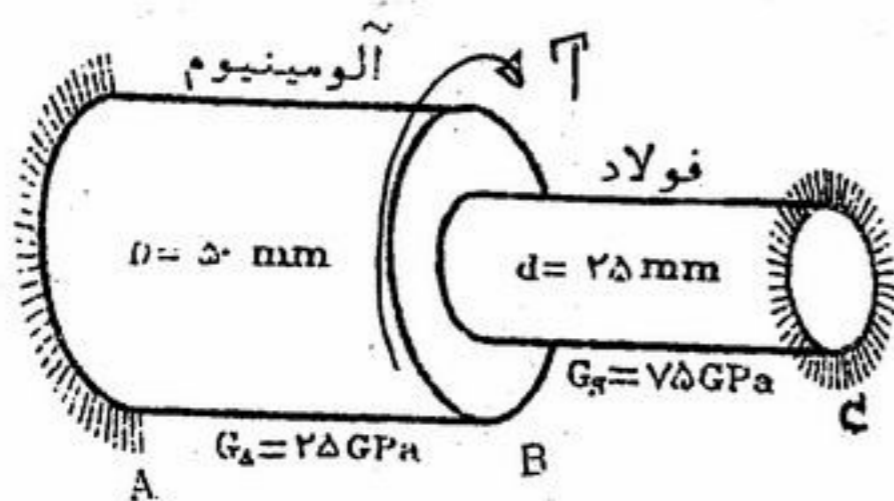
(۲) $22 \sqrt{\frac{720}{\pi}}$

(۱) $22 \sqrt{\frac{260}{\pi}}$

۶۸- اگر سطح مقطع گزینه‌های زیر برابر باشند، کدام مقطع هم از لحاظ پیچش و هم از لحاظ خمش مقاومت بیشتری دارد؟

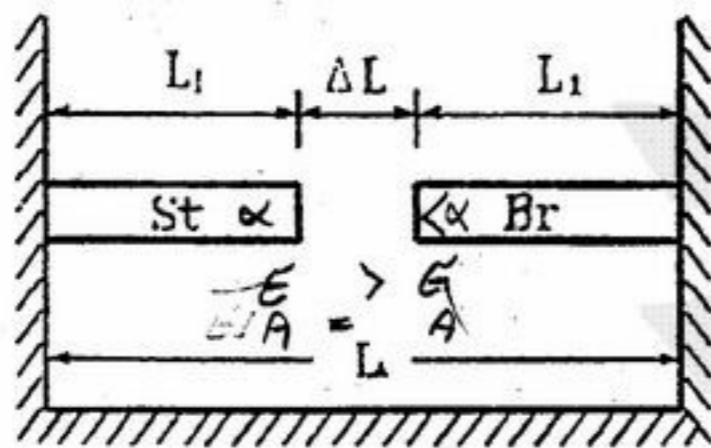


۶۹- محور نشان داده شده از دو جنس آلومینیم و فولاد ساخته شده است. زمانی که گشتاور T باشد، با فرض آنکه طول دو قسمت برابر است، مقدار گشتاور در نقطه C چقدر است؟



- (۱) $\frac{3}{16}T$
- (۲) $\frac{5}{16}T$
- (۳) $\frac{7}{16}T$
- (۴) $\frac{1}{16}T$

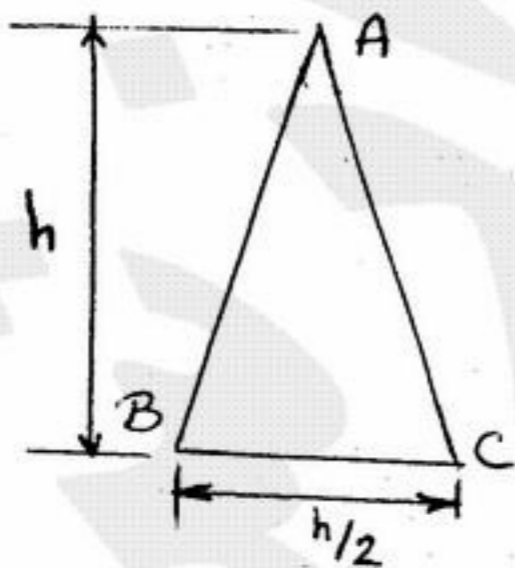
۷۰- در شکل زیر اگر درجه حرارت محیط افزایش یابد به طوری که میله‌های برنجی و فولادی به یکدیگر برسند و به هم نیرو وارد کنند کدام-یک از پاسخ‌ها صحیح است؟



- $E_{st} > E_{Br}$
- ضریب انبساط حرارتی $\alpha_{Br} > \alpha_{st}$
- سطح مقطع $A_{st} = A_{Br}$

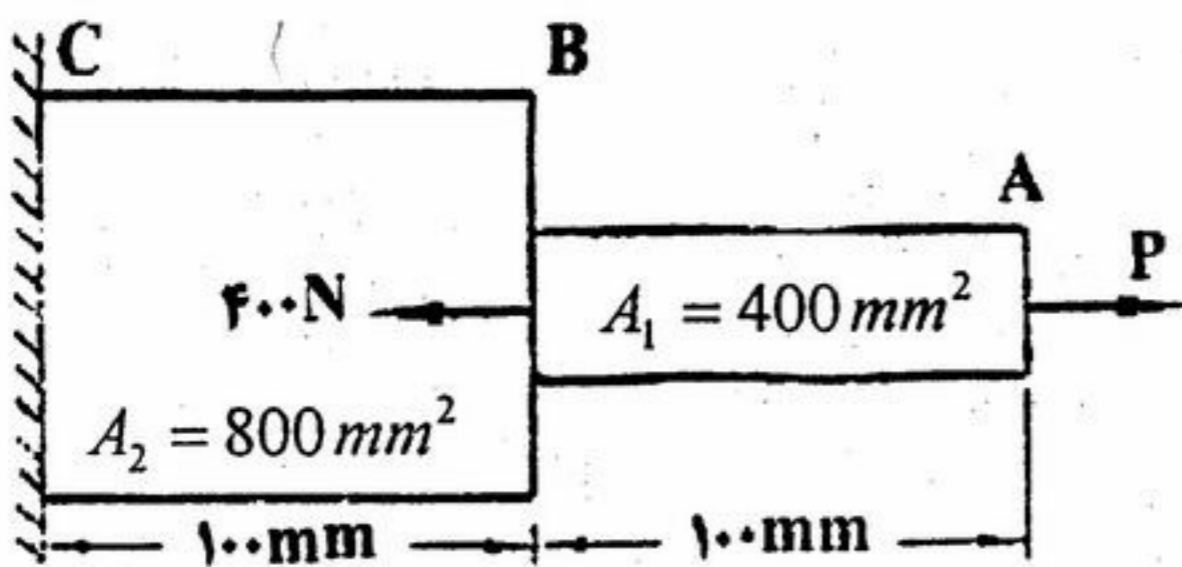
- (۱) تنش در هر دو میله مساوی خواهد شد.
- (۲) تنش در میله فولادی بیشتر از میله برنجی خواهد شد.
- (۳) تنش در میله برنجی بیشتر از میله فولادی خواهد شد.
- (۴) کرنش در هر دو میله مساوی خواهد شد.

۷۱- مقطع یک تیر به صورت مثلث متساوی‌الساقین بوده که ابعاد آن روی شکل نشان داده شده‌اند. محل حداکثر تنش برشی ناشی از نیروی برشی قائم v کدام‌یک از مقادیر داده شده می‌باشد؟



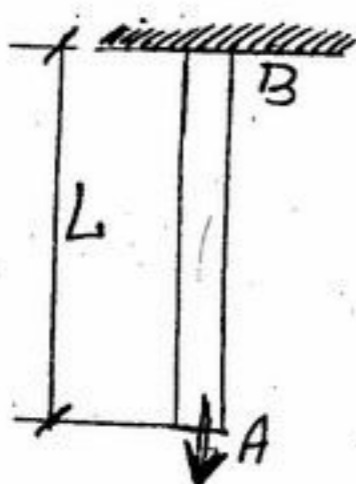
- (۱) به فاصله $\frac{h}{3}$ از BC
- (۲) به فاصله $\frac{h}{2}$ از BC
- (۳) به فاصله $\frac{2h}{3}$ از BC
- (۴) به فاصله $2h$ از BC

۷۲- برای صفر بودن تغییر مکان نقطه A، نیروی P باید کدام مقدار را دارا باشد؟



- (۱) $\frac{100}{3}$
 (۲) $\frac{200}{3}$
 (۳) $\frac{500}{3}$
 (۴) $\frac{400}{3}$

۷۳- تغییر مکان انتهای آزاد A میل AB تحت اثر وزن خودش کدام است؟ سطح مقطع میل ثابت و برابر A است و وزن آن برابر $w \frac{N}{m}$ می‌باشد:



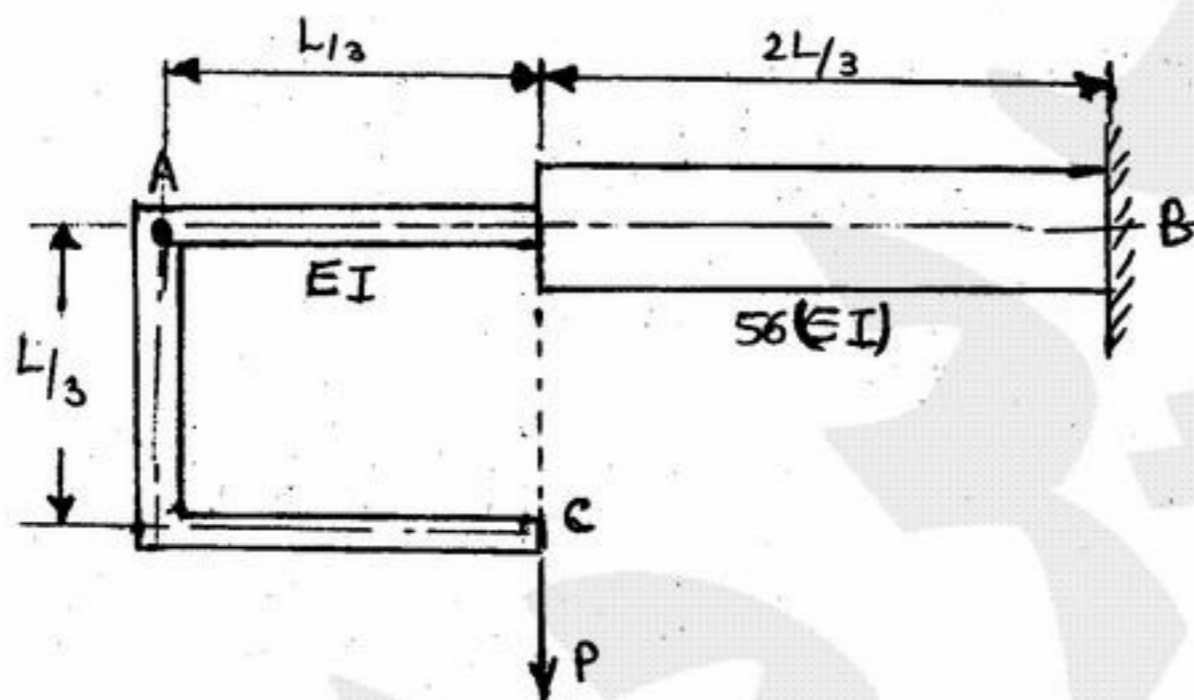
(۲) $\frac{wL^2}{AE}$

(۱) $\frac{wL^2}{2AE}$

(۴) $\frac{wL}{2AE}$

(۳) $\frac{wL}{AE}$

۷۴- در سازه داده شده که از دو قسمت یکی با سختی EI و دیگری با سختی ۵۶ EI تشکیل شده است، خیز عمودی نقطه A در اثر اعمال بار P را به دست آورید؟



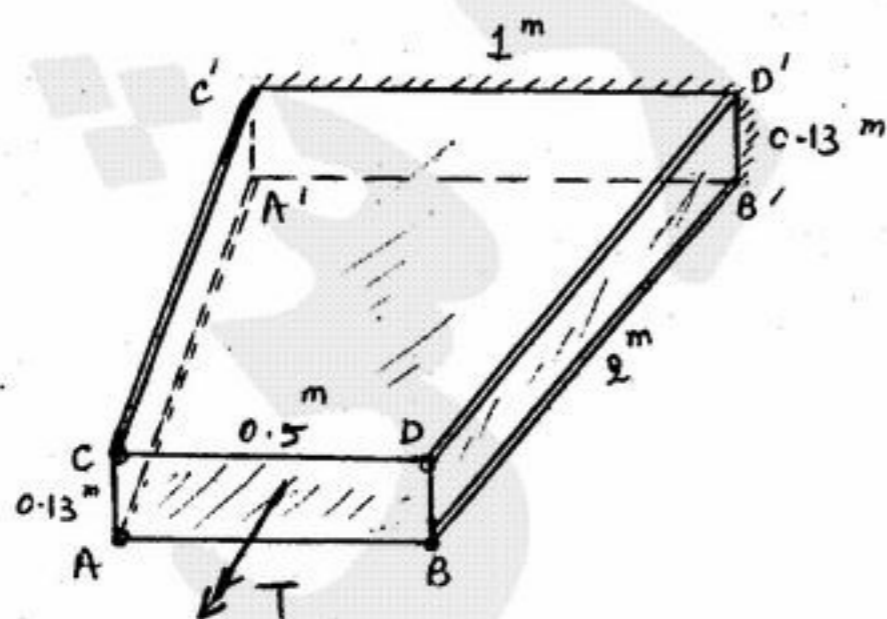
(۱) $\frac{PL^2}{162EI}$

(۲) $\frac{PL^2}{224EI}$

(۳) $\frac{2PL^2}{224EI}$

(۴) $\frac{27PL^2}{224EI}$

۷۵- تیر جعبه‌ای داده شده تحت گشتاور $T = 1000 \text{ N-m}$ در مقطع ABCD قرار گرفته است. نسبت جریان برشی در مقطع ABCD نسبت به جریان برش در مقطع A'B'C'D' چقدر است؟ (هر ضلع تیر از پانل نازک تقویت شده با میله‌های کشش - فشار تشکیل شده است)



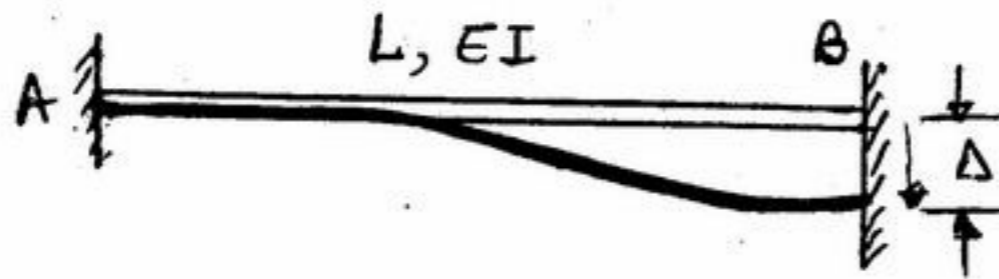
(۱) ۲

(۲) ۱

(۳) $\frac{1}{2}$

(۴) با اطلاعات داده شده قابل تعیین نیست.

۸۱- تیر ارتجاعی به طول L بین دو تکیه‌گاه گیردار قرار گرفته است. چنانچه یکی از تکیه‌گاه‌ها به میزان Δ به طرف پایین کشیده شود، با فرض عدم رخداد دوران در تکیه‌گاه‌ها، حداکثر گشتاور خمشی در تیر را به دست آورید.



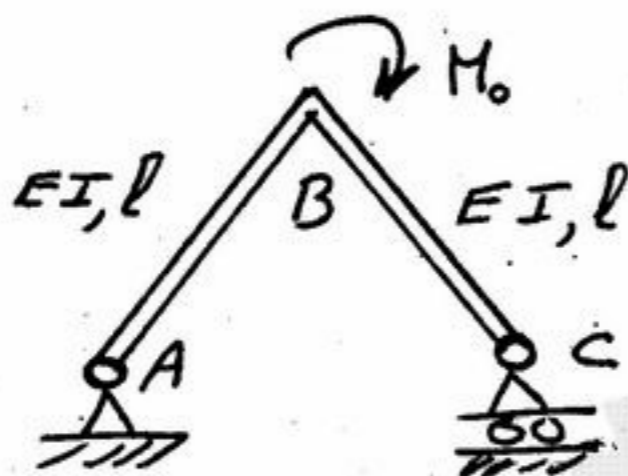
(۱) $\frac{6\Delta EI}{L^2}$

(۲) $\frac{12\Delta EI}{L^2}$

(۳) $\frac{12\Delta EI}{\Delta L^2}$

(۴) $\frac{24\Delta EI}{\Delta L^2}$

۸۲- در سازه مقابل دوران نقطه B کدام است؟



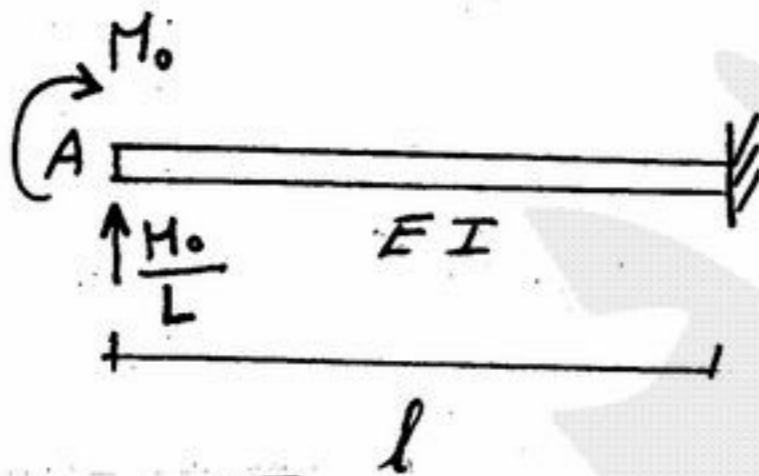
(۱) $\frac{M_o L}{EI}$

(۲) $\frac{M_o L}{2EI}$

(۳) $\frac{M_o L}{4EI}$

(۴) $\frac{M_o L}{6EI}$

۸۳- در سازه مقابل دوران در نقطه A چه میزان است؟



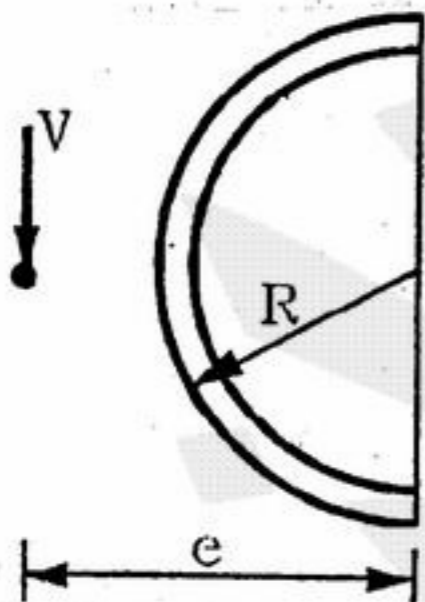
(۲) $\frac{3M_o L}{2EI}$

(۴) $\frac{5M_o L}{6EI}$

(۱) $\frac{M_o L}{EI}$

(۳) $\frac{5M_o L}{2EI}$

۸۴- فاصله مرکز برش نیم استوانه جدار نازک از مرکز استوانه (e)، برابر است با:



(۱) $\frac{6R}{\pi}$

(۲) $\frac{4R}{3\pi}$

(۳) $\frac{4R}{\pi}$

(۴) $\frac{2R}{\pi}$

۸۵- در مورد استفاده از قضایای کاستیگیلیانو برای حل مسائل، کدام گزینه صحیح است؟

(۱) محدودیتی در استفاده از آنها وجود ندارد.

(۲) آنها را برای حل مسائل نامعین نمی‌توان به کار برد.

(۳) آنها را برای حل مسائلی با رابطه خطی بین نیرو-جابجایی می‌توان به کار برد.

(۴) آنها را برای حل مسائلی با رابطه خطی بین تنش- کرنش می‌توان به کار برد.

۸۶- سرعت صوت در یک گاز، c تابعی از فشار P و چگالی ρ گاز است. با استفاده از آنالیز ابعادی، کدام یک از جواب‌های زیر معرف گروه بی‌بعد مسئله است؟ $c = f(P, \rho)$

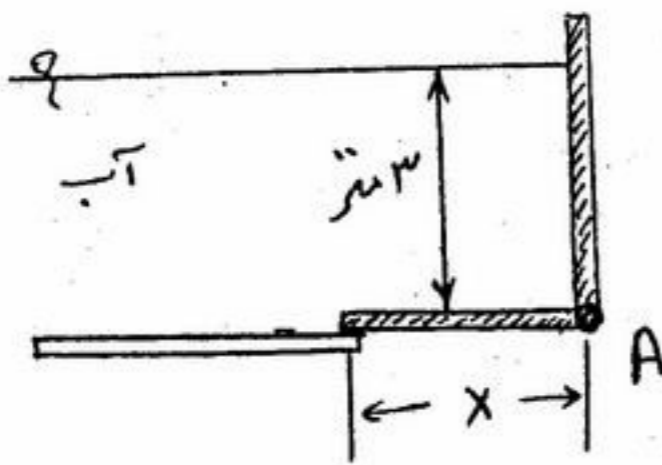
(۱) $\pi = \frac{c^2 P}{\rho}$ (۲) $\pi = \frac{c^2 \rho}{P}$ (۳) $\pi = \frac{c^2 \rho^{\frac{1}{2}}}{P^{\frac{1}{2}}}$ (۴) $\pi = \frac{c^2 P^{\frac{1}{2}}}{\rho^{\frac{1}{2}}}$

۸۷- برای یک جریان دو بعدی، تابع جریان به صورت $\psi = \Delta x^2 y - ay^3$ داده شده است. به ازاء چه مقدار از ضریب a ، تابع جریان فوق معرف یک جریان غیرچرخشی است؟

(۱) $a = -\frac{5}{3}$ (۲) $a = -\frac{3}{5}$ (۳) $a = \frac{3}{5}$ (۴) $a = \frac{5}{3}$

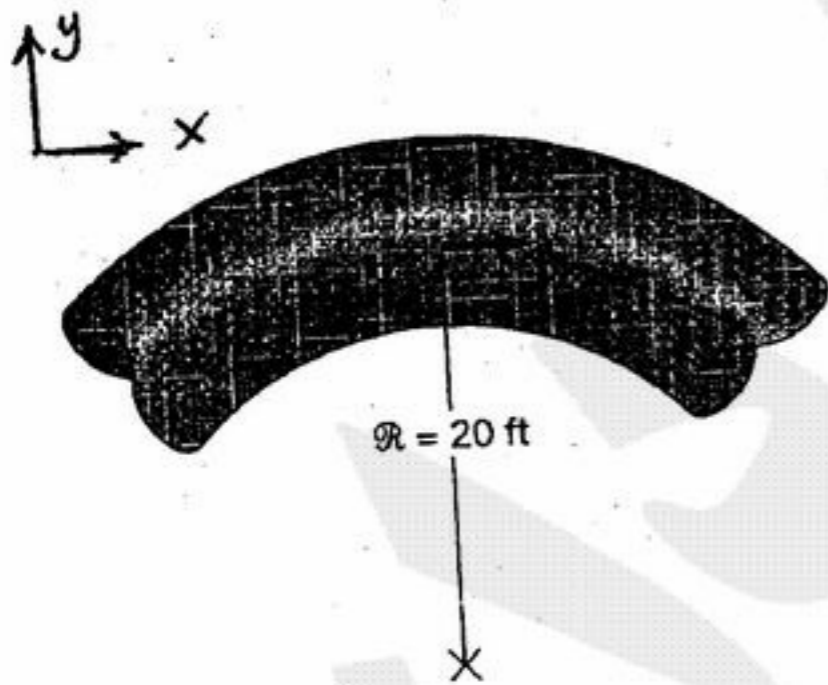
۸۸- با افزایش ویسکوزیته سیال، طول توسعه‌یافتگی در جریان داخل لوله چه تغییری می‌کند؟
 (۱) افزایش می‌یابد. (۲) کاهش می‌یابد. (۳) تغییری نمی‌کند. (۴) نمی‌توان مشخص کرد.

۸۹- دریچه شکل در نقطه A بین شده است. حداقل طول X برای آنکه دریچه باز نشود برابر است با: (از وزن دریچه صرف نظر کنید).



- (۱) ۳
 (۲) ۲
 (۳) $\sqrt{3}$
 (۴) $\sqrt{2}$

۹۰- مطابق با شکل، جریان سیال آب با سرعت افزایشی $v = 10 t \frac{ft}{s}$ از میان یک زانویی در حال عبور است. برای زمان $t = 2$ ثانیه، بردار شتاب سیال عبارتست از:



- (۱) $10\hat{i} - 20\hat{j} \frac{ft}{s^2}$
 (۲) $10\hat{i} - 5\hat{j} \frac{ft}{s^2}$
 (۳) $10\hat{i} \frac{ft}{s^2}$
 (۴) $10\hat{i} - 10\hat{j} \frac{ft}{s^2}$

۹۱- کدام یک از عبارات زیر صحیح است؟

- (۱) کوژ ایرفویل روی $C_{ma.c}$ و α_{l_0} اثر می‌گذارد.
 (۲) ضخامت ایرفویل روی C_{l_α} و موقعیت مرکز ایرودینامیکی و مرکز فشار اثر می‌گذارد.
 (۳) شکل L.E. ایرفویل روی واماندگی و $C_{l_{max}}$ اثرگذار هست.
 (۴) تمام موارد فوق

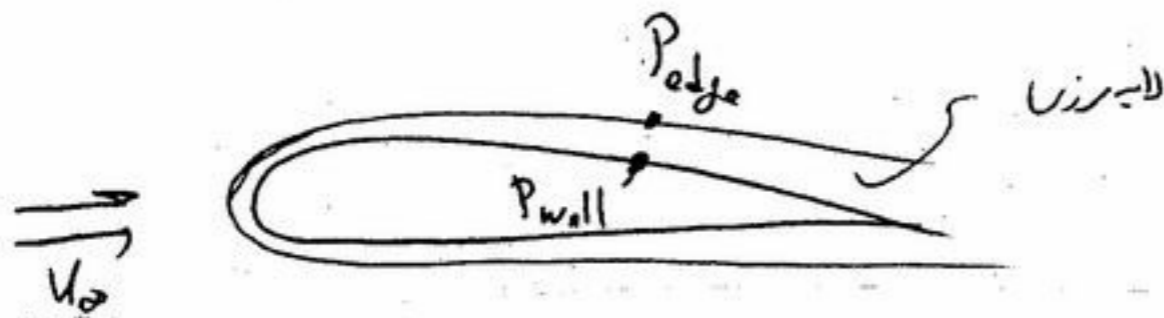
۹۲- با فرض جریان غیرلزج و تراکم‌ناپذیر کدام یک از گزینه‌های زیر برای شکل داده شده صحیح است؟ $\bar{\omega} = \nabla \times \bar{V}$



- (۱) $|\bar{\omega}|_A = |\bar{\omega}|_B$
 (۲) $|\bar{\omega}|_A > |\bar{\omega}|_B$
 (۳) $|\bar{\omega}|_A < |\bar{\omega}|_B$

(۴) اطلاعات داده شده کافی نیست.

۹۳- با استفاده از شکل کدام گزینه صحیح است؟



- (۱) $P_{edge} = P_{wall}$
 (۲) $P_{edge} < P_{wall}$
 (۳) $P_{edge} > P_{wall}$

(۴) با توجه به شکل، اطلاعات داده شده کافی نیست.

۹۴- یک ایرفویل نازک دارای $\gamma \left(\frac{X}{C} \right) = 2V_\infty \left[\frac{X}{C} - \left(\frac{X}{C} \right)^2 \right]$ است. C_l برای این ایرفویل برابر کدام است؟

- (۱) ۰
 (۲) $\frac{1}{3}$
 (۳) $\frac{2}{3}$
 (۴) $2\pi\alpha$

۹۵- با استفاده از تئوری ایرفویل نازک:

- (۱) $C_{ma.c}$ ایرفویل متقارن مساوی $C_{ma.c}$ ایرفویل با $\alpha_{l_0} = -3^\circ$ است.
 (۲) $C_{ma.c}$ ایرفویل متقارن بزرگتر از $C_{ma.c}$ ایرفویل با $\alpha_{l_0} = -3^\circ$ است.
 (۳) $C_{ma.c}$ ایرفویل متقارن کوچکتر از $C_{ma.c}$ ایرفویل با $\alpha_{l_0} = -3^\circ$ است.
 (۴) $C_{ma.c}$ ایرفویل متقارن مساوی $C_{ma.c}$ ایرفویل با $\alpha_{l_0} = 3^\circ$ است.

۹۶- در یک موج ضربه‌ای، نسبت چگالی دو طرف موج برابر ۲ می‌باشد. نسبت فشار استاتیک دو طرف موج کدام است؟

- (۱) $\frac{P_2}{P_1} > 2$
 (۲) $\frac{P_2}{P_1} = 2$
 (۳) $\frac{P_2}{P_1} < 2$
 (۴) معلوم نیست و بستگی به عدد ماخ دارد.

۹۷- یک لوله با سطح مقطع ثابت دارای انتقال حرارت می‌باشد. درجه حرارت استاتیک ورودی 300 K و عدد ماخ 0.3 ، و در خروجی به ترتیب

330 K و 0.9 می‌باشد. اگر $C_p = 1004 \frac{\text{J}}{\text{kgK}}$ و $\gamma = 1/4$ باشد، مقدار حرارت تبادل شده برابرست با: (بر حسب $\frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$)

- (۱) ۷۸۴۱۱ (۲) ۴۱۱۴/۱ (۳) ۳۶۴/۲ (۴) ۷۸/۴

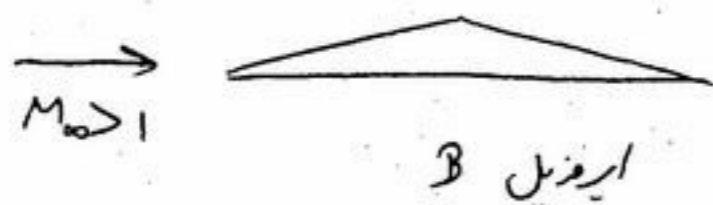
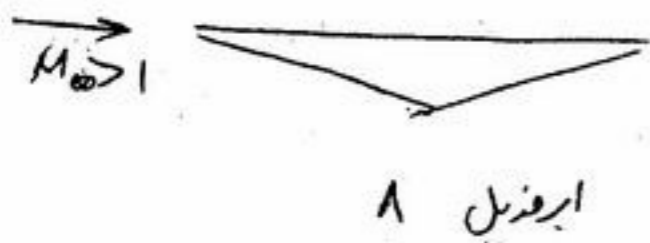
۹۸- در مخزن تونل باد فراصوتی، سرعت ناچیز و دما 1000 K و در خروجی شیبوره‌ها 600 K است. با فرض بی‌دررو بودن جریان گذرنده از شیبوره، سرعت را در خروجی شیبوره بر حسب $\frac{\text{m}}{\text{s}}$ حساب کنید.

- (۱) $\sqrt{118336}$ (۲) $\sqrt{278784}$ (۳) $\sqrt{708964}$ (۴) $\sqrt{803200}$

۹۹- مقدار تغییر انرژی داخلی هوا در اثر 10 درجه سانتی‌گراد تغییر دما بر حسب $\frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$ چقدر است؟

- (۱) 0.82 (۲) 7.18 (۳) 12.3 (۴) 97.2

۱۰۰- ایرفویل‌های داده شده در جریان مافوق صوت و زاویه حمله صفر قرار گرفته‌اند، کدام گزینه صحیح است؟



- (۱) C_l هر دو ایرفویل صفر است.
 (۲) C_l هر دو ایرفویل مثبت است.
 (۳) C_l برای ایرفویل A مثبت است.
 (۴) C_l برای ایرفویل B مثبت است.

۱۰۱- برای یک بال با زاویه پسگرایی مثبت، $\Lambda_{L,E}$ ، و ضریب منظری بالا در زاویه حمله ثابت کدام گزینه زیر صحیح است؟

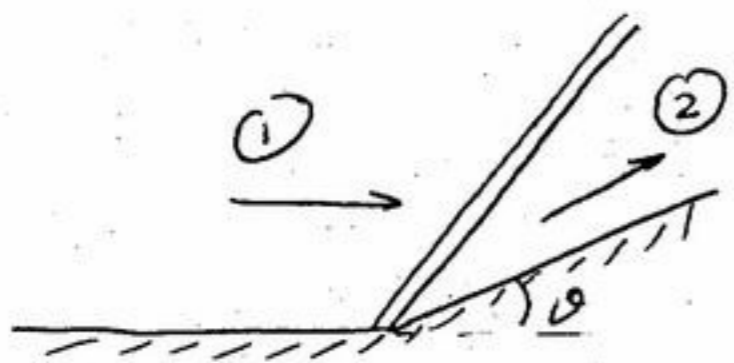
- (۱) با افزایش M_{cr} ، $\Lambda_{L,E}$ کاهش می‌یابد.
 (۲) با افزایش M_{cr} ، $\Lambda_{L,E}$ افزایش می‌یابد.
 (۳) M_{cr} وابسته به زاویه پسگرا نیست و فقط به شکل ایرفویل بستگی دارد.
 (۴) M_{cr} فقط به M_∞ وابسته است.

۱۰۲- کدام گزینه صحیح است؟

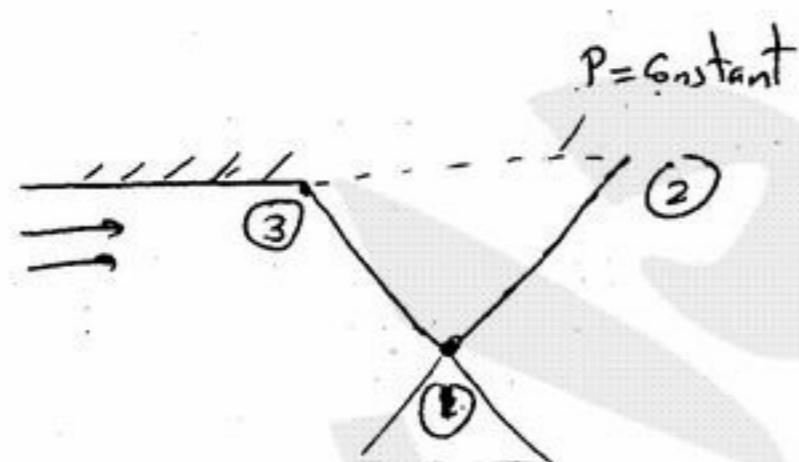
- (۱) انعکاس موج Expansion از Free boundary یک موج فشاری می‌باشد.
 (۲) انعکاس موج فشاری از Free boundary یک موج فشاری می‌باشد.
 (۳) انعکاس موج فشاری از Solid boundary یک موج Expansion می‌باشد.
 (۴) هیچکدام

۱۰۳- گزینه صحیح برای موج داده شده کدام است؟

- (۱) $\rho_2 < \rho_1$ ، $a_1 < a_2$ ، $W_{t1} > W_{t2}$ ، $M_2 < M_1$
 (۲) $M_2 < M_1$ ، $W_{t1} = W_{t2}$ ، $a_1 = a_2$ ، $\rho_2 > \rho_1$
 (۳) $M_2 < M_1$ ، $T_2 > T_1$ ، $W_{t2} = W_{t1}$ ، $P_{o2} < P_{o1}$ ، $a_1 < a_2$
 (۴) $M_2 < M_1$ ، $a_1 > a_2$ ، $P_{o2} < P_{o1}$ ، $W_{t2} = W_{t1}$



۱۰۴- با استفاده از شکل θ_2 و ν_2 برابرند با: $\nu_1 = 20^\circ$ ، $\theta_1 = 5^\circ$ ، $\nu_2 = 15^\circ$



- (۱) $\theta_2 = 5^\circ$ ، $\nu_2 = 10^\circ$
 (۲) $\theta_2 = -5^\circ$ ، $\nu_2 = 20^\circ$
 (۳) $\theta_2 = 0$ ، $\nu_2 = 15^\circ$
 (۴) $\theta_2 = 0$ ، $\nu_2 = -15^\circ$

۱۰۵- در یک موج انبساطی، کدام یک از مجموعه متغیرهای زیر ثابت می‌ماند؟

- (۱) S_o ، P_o ، T_o ، ρ_o
 (۲) S ، P_o ، T_o ، ρ_o
 (۳) S_o ، P_o ، T ، h
 (۴) T_o ، a_o ، h ، e

۱۰۶- در یک فرآیند بازگشت‌پذیر و آدیاباتیکی حجم مقداری گاز ایده‌آل دو برابر می‌شود. با فرض ثابت بودن حرارت ویژه، تغییر انرژی داخلی کدام است؟

- (۱) $U_2 - U_1 = m C_v T_1 \left(\frac{R}{c_v} - 1 \right)$
 (۲) $U_2 - U_1 = m C_v T_2 \left(\frac{R}{c_v} - 1 \right)$
 (۳) $U_2 - U_1 = m C_v T_1 \left(1 - \frac{R}{c_v} \right)$
 (۴) $U_2 - U_1 = m C_v T_2 \left(1 - \frac{R}{c_v} \right)$

۱۰۷- رابطه کار برای یک فرآیند پلی تراپیک با شرایط ثابت $P_1 V_1^n = P_2 V_2^n = \text{ثابت}$ و $n \neq 1$ کدام است؟

$$1) W_2 = P_1 V_1 \ln \frac{V_2}{V_1} \quad (1) \quad 2) W_2 = \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-n} \quad (2) \quad 3) W_2 = \frac{\ln(T_2 - T_1)}{1-n} \quad (3) \quad 4) W_2 = \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-2n} \quad (4)$$

۱۰۸- یک باطری را برای شارژ به یک شارژر ۱۲ ولتی با جریان ۱۰ آمپر وصل می کنند. در هنگام شارژ از باطری ۲۰ وات انرژی به صورت انتقال حرارت به محیط منتقل می شود. نرخ تغییر انرژی درونی باطری چقدر است؟

$$1) \frac{du}{dt} = 140 \text{ W} \quad (1) \quad 2) \frac{du}{dt} = 120 \text{ W} \quad (2) \quad 3) \frac{du}{dt} = 110 \text{ W} \quad (3) \quad 4) \frac{du}{dt} = 100 \text{ W} \quad (4)$$

۱۰۹- بنزین C_8H_{18} با هوای تثوری واکنش می نماید. مطلوب است محاسبه هوا به سوخت لازم بر حسب کیلو مول هوا به کیلو مول سوخت.

$$1) 89/5 \quad (1) \quad 2) 61/5 \quad (2) \quad 3) 65/3 \quad (3) \quad 4) 67/6 \quad (4)$$

۱۱۰- در یک موتور بنزینی که بر اساس سیکل اتوکار می کند در مقایسه با یک سیکل اتو ایده آل و با در نظر گرفتن تعریف نسبت گرمای ویژه

$$k = \frac{C_p}{C_v} \text{ می توان گفت:}$$

(۱) افزایش دمای موتور واقعی موجب کاهش k شده و راندمان موتور واقعی افزایش می یابد.

(۲) افزایش دمای موتور واقعی موجب افزایش k شده و این باعث افزایش راندمان موتور واقعی می شود.

(۳) افزایش دمای موتور واقعی موجب کاهش k شده و راندمان موتور واقعی کاهش می یابد.

(۴) افزایش دمای موتور واقعی موجب افزایش k شده و این باعث کاهش راندمان موتور واقعی می شود.

۱۱۱- کدام گزینه برای توربین های ضربه ای صادق می باشد؟

(۱) انتالپی و فشار در روتور برابر می باشند.

(۲) تغییر انتالپی به طور کامل در درون روتور رخ می دهد.

(۳) درجه واکنش R برابر با پنجاه درصد است.

(۴) مثلث های سرعت متقارن می باشند.

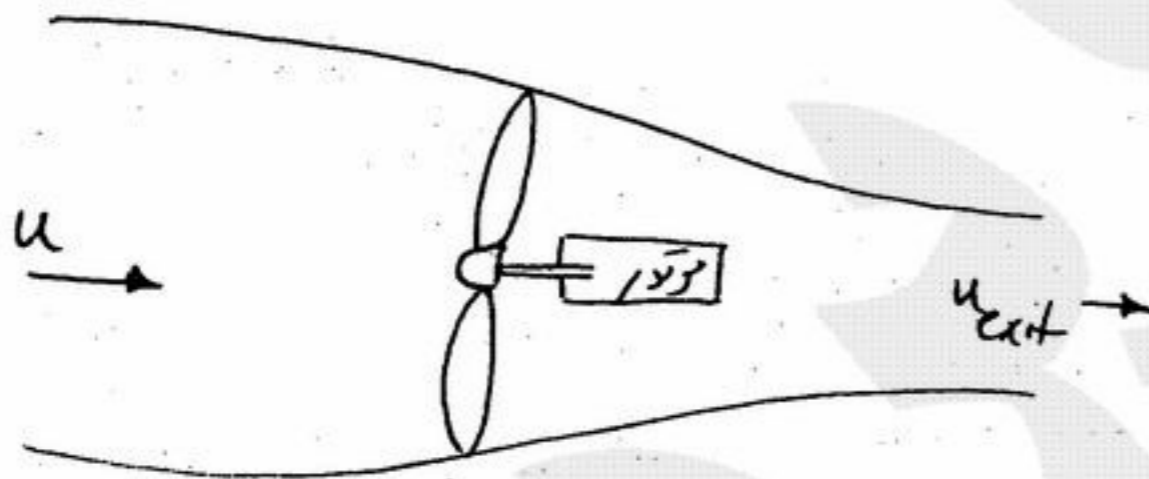
۱۱۲- کدام عبارت برای شکل مقابل صحیح می باشد؟ (شتاب لوله جریان هوا در گذر از ملخ یک توربو پراپ).

(۱) ارتباطی فیما بین بازده ملخ و بازده پیشرانش وجود ندارد.

(۲) بازده ملخ کوچکتر از بازده پیشرانش است.

(۳) بازده ملخ بزرگتر از بازده پیشرانش است.

(۴) بازده ملخ برابر با بازده پیشرانش است.



۱۱۳- بازده پیشرانش عبارت است از:

(۱) نسبت توان رانش به آهنگ مصرف انرژی کل

(۲) نسبت آهنگ انرژی جنبشی افزوده شده به ماده پیشران به آهنگ تولید انرژی جنبشی در ماده پیشران

(۳) نسبت توان رانش به آهنگ تولید انرژی جنبشی در ماده پیشران

(۴) نسبت آهنگ انرژی جنبشی افزوده شده به ماده پیشران به آهنگ مصرف انرژی کل

۱۱۴- یکی از عیب های رم جت آن است که:

(۱) با افزایش عدد ماخ، احتمال وقوع واماندگی نیز افزایش خواهد یافت.

(۲) با افزایش عدد ماخ، هنگامی که رانش ویژه به سرعت کاهش می یابد، بازده کلی نیز به شدت کاهش خواهد یافت.

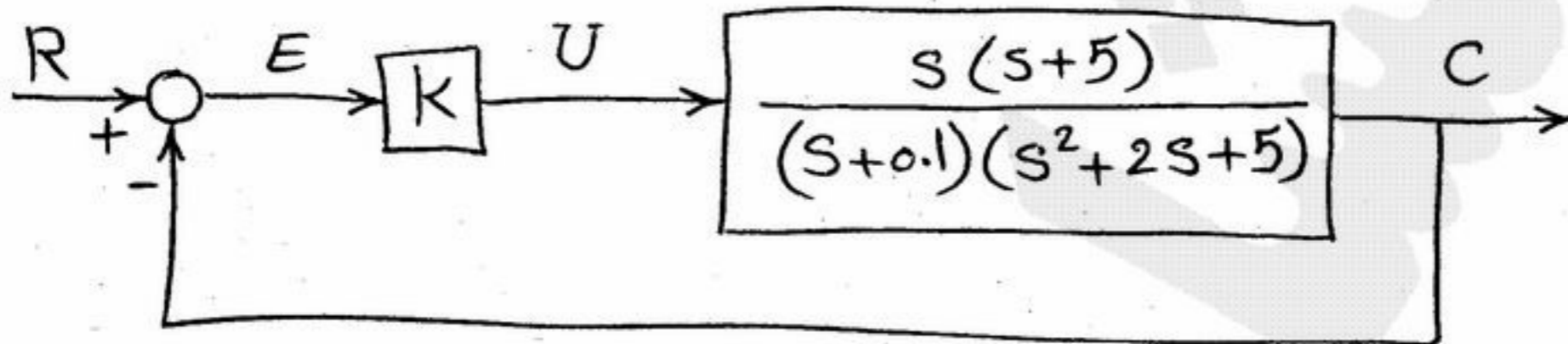
(۳) بازده گرمایی بزرگتر از بازده پیشرانش است.

(۴) نسبت فشار به وسیله سرعت پرواز محدود می شود.

- ۱۱۵- کدام گزینه برای یک نقطه طراحی در مشخصه عملکرد کمپرسور محوری چند طبقه صحیح می باشد؟
 (۱) افزایش دبی جریان در نسبت فشار ثابت موجب کاهش سرعت می گردد.
 (۲) افزایش دبی جریان در منحنی سرعت - ثابت موجب کاهش نسبت فشار می گردد.
 (۳) افزایش دبی جریان در امتداد خط ناپایداری موجب افزایش نسبت فشار و کاهش سرعت می گردد.
 (۴) افزایش نسبت فشار در دبی جریان ثابت موجب افزایش فاصله از خط ناپایداری می گردد.
- ۱۱۶- کدام گزینه برای محفظه احتراق صحیح می باشد؟
 (۱) بازده احتراق با افزایش ارتفاع افزایش می یابد.
 (۲) در خلال عمل در ارتفاع بالا، سرعت واکنش های شیمیایی بسیار سریع تر از آهنگ آمیختگی متلاطم است.
 (۳) در خلال عمل در سطح دریا، سرعت واکنش های شیمیایی بسیار سریع تر از آهنگ آمیختگی متلاطم است.
 (۴) سرعت واکنش های شیمیایی در خلال عمل در ارتفاع بالا بسیار سریع تر از سرعت واکنش های شیمیایی در خلال عمل در سطح دریا می باشد.
- ۱۱۷- برای جلوگیری از دمای بالا در خروجی اتاق احتراق:
 (۱) تعداد شعله نگهدار می بایستی کاهش یابد.
 (۲) نسبت سوخت به هوا بسیار کمتر از مقدار عنصر سنجی باید باشد.
 (۳) شدت احتراق و تلاطم می بایستی هر چه بیشتر باشد.
 (۴) سرعت شعله نسبت به واکنش ده ها می بایستی کمتر از سرعت آمیزه واکنش ده ها باشد.
- ۱۱۸- کدام یک از گزینه های ذیل برای سازگاری موتور - هواپیما صحیح می باشد؟
 (۱) برای هواپیمایی با وزن معین و با ارتفاع مفروض، عدد ماخ پروازی وجود دارد که به پسای کمینه مربوط می شود.
 (۲) بررسی اثر ارتفاع، وزن، عدد ماخ پرواز بر روی مصرف سوخت در واحد مسافت ممکن نمی باشد.
 (۳) اقتصادی ترین پرواز در ارتفاع، کمتر از سطح دریا سوخت مصرف می کند و سرعت آن نیز کمتر می باشد.
 (۴) هر سرعت پرواز مفروض، هر چه C_L بیشتر باشد، C_D نیز کمتر خواهد شد.
- ۱۱۹- مهم ترین مشکل در موتور اسکرم جت کدام یک از گزینه ها می باشد؟
 (۱) سرعت بالای هوای ورودی
 (۲) پایداری شعله در محفظه احتراق
 (۳) بزرگی طول موتور
 (۴) انتقال حرارت در موتور
- ۱۲۰- با افزایش فشار در محفظه احتراق سرعت واکنش های شیمیایی:
 (۱) کاهش می یابد.
 (۲) افزایش می یابد.
 (۳) بنا به نوع سوخت افزایش می یابد.
 (۴) بنا به نوع سوخت افزایش یا کاهش می یابد و یا تغییر نمی کند.

- ۱۲۱- علت استفاده از سیستم کنترل حلقه بسته به جای سیستم کنترل حلقه باز چیست؟
 (۱) عدم قطعیت پارامترها
 (۲) عدم قطعیت پارامترها و وجود اغتشاش
 (۳) وجود اغتشاش
 (۴) هیچکدام

- ۱۲۲- برای سیستم کنترلی نشان داده شده بررسی کنید، شاخه‌هایی از دیاگرام مکان ریشه‌ها که از قطب‌های موهومی آغاز می‌شوند در کجا به محور حقیقی وارد می‌گردند (Break-in point)?



$S = -12/5$ (۴)

$S = -11/5$ (۳)

$S = -10/6$ (۲)

$S = -9/4$ (۱)

- ۱۲۳- در سیستمی که با معادلات فضای حالت زیر داده شده است، ماتریس تابع تبدیل عبارت است از:

$$\begin{cases} \dot{x} = Ax + Bu \\ y = Cx + Du \end{cases}$$

$C(SI - A)^{-1}B + D$ (۴)

$C(SI - A)^{-1}B$ (۳)

$B(SI - A)^{-1}C$ (۲)

$B(SI - A)^{-1}C + D$ (۱)

- ۱۲۴- عبارت صحیح در مورد سیستم $G(s) = \frac{s-1}{s+1}$ چیست؟

- (۱) پایدار و غیر مینیمم فاز است. (۲) پایدار و مینیمم فاز است. (۳) ناپایدار و غیر مینیمم فاز است. (۴) ناپایدار و مینیمم فاز است.

- ۱۲۵- فرکانس روزناس (یاتشدید) برابر کدام است:

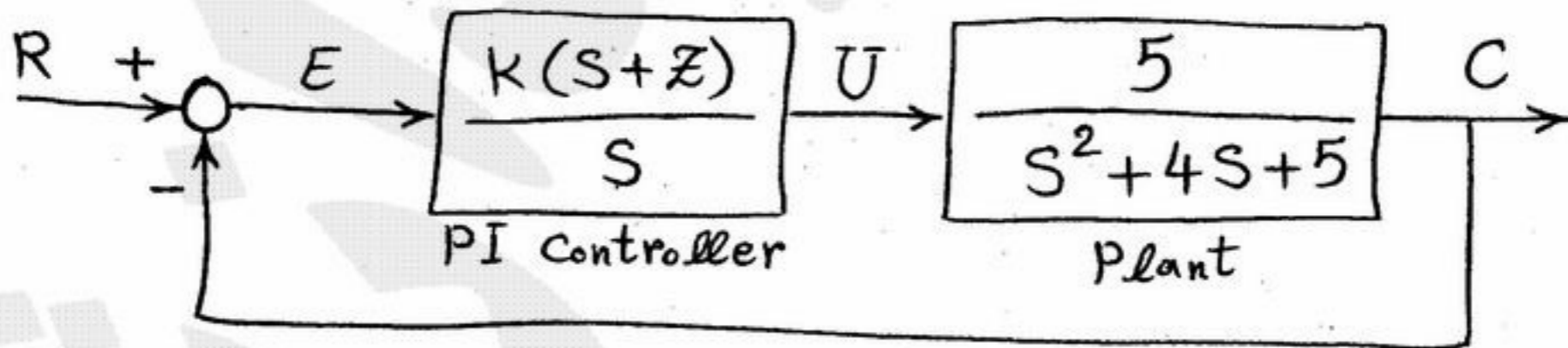
$W_n \sqrt{1 - \zeta^2}$ (۴)

$W_n \sqrt{1 - 2\zeta^2}$ (۳)

$W_n \sqrt{2\zeta^2 - 1}$ (۲)

$W_n \sqrt{\zeta^2 - 1}$ (۱)

- ۱۲۶- صفر کنترلر PI در مدار کنترلی زیر را در چه بازه‌ای اختیار کنیم تا این سیستم کنترلی به ازای جميع مقادیر مثبت ضریب کنترلی k پایدار باشد؟



$2 < Z < 4$ (۴)

$0 < Z < 4$ (۳)

$0 < Z < 2$ (۲)

$Z > 4$ (۱)

۱۲۷- تابع تبدیل زیر را در نظر بگیرید. به ازای چه محدوده‌ای از k سیستم، پایدار است.

$$\frac{C(s)}{R(s)} = \frac{k}{s(s^2 + s + 1)(s + 2) + k}$$

$$\frac{9}{14} < k < 1 \quad (4)$$

$$1 < k < \frac{14}{9} \quad (3)$$

$$0 < k < \frac{9}{14} \quad (2)$$

$$0 < k < \frac{14}{9} \quad (1)$$

۱۲۸- تابع تبدیل سیستم درجه ۲ با نسبت استهلاک 0.6 و فرکانس میرایی $12 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$ چیست؟

$$\frac{12}{s^2 + 14/5s + 144} \quad (4)$$

$$\frac{15}{s^2 + 18s + 225} \quad (3)$$

$$\frac{225}{s^2 + 18s + 225} \quad (2)$$

$$\frac{144}{s^2 + 14/5s + 144} \quad (1)$$

۱۲۹- شیب بخش فرکانس پایین سیستم نوع (type) صفر چند $\frac{\text{dB}}{\text{dec}}$ است؟

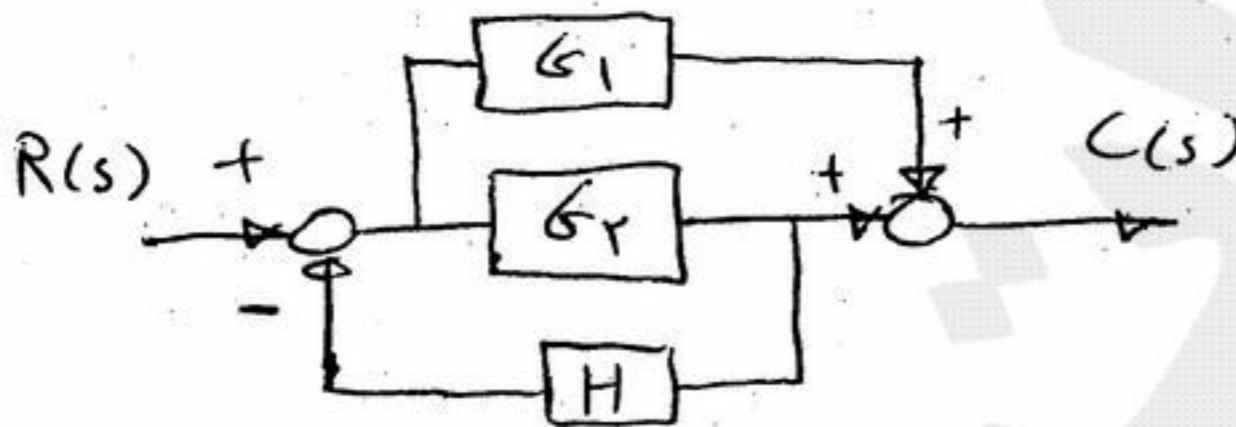
$$+20 \quad (4)$$

$$\text{صفر} \quad (3)$$

$$-20 \quad (2)$$

$$-40 \quad (1)$$

۱۳۰- در دیاگرام بلوکی زیر تابع تبدیل $\frac{C(s)}{R(s)}$ چیست؟



$$\frac{G_1}{1 - G_1 G_2 + G_2 H} \quad (1)$$

$$\frac{G_2}{1 + G_1 G_2 - G_2 H} \quad (2)$$

$$\frac{G_1 + G_2}{1 - G_2 H} \quad (3)$$

$$\frac{G_1 + G_2}{1 + G_2 H} \quad (4)$$

۱۳۱- بنا به تعریف **Balanced Field Length** عبارت است از:

- (۱) مسافت طی شده پس از اعمال حداکثر ترمز در شرایط سرعت تصمیم‌گیری به هنگام برخاست هواپیما
- (۲) مسافت طی شده برای رسیدن هواپیما به سرعت تصمیم‌گیری به هنگام برخاست.
- (۳) مجموع مسافت طی شده بر روی زمین و مسافت طی شده در هوا تا مانع ۳۵ فوتی به هنگام برخاست هواپیما
- (۴) هیچکدام

۱۳۲- اثر زمین (Ground Effect) سبب:

- (۱) بلند شدن باند مورد نیاز برای برخاست می‌شود.
- (۲) کوتاه شدن باند مورد نیاز برای برخاست می‌شود.
- (۳) تاثیر آن بستگی به ضریب اصطکاک سطح باند دارد.
- (۴) تاثیر ندارد.

۱۳۳- اثر وجود بخار آب در اتمسفر:

- (۱) باعث پدیده دالتون در اتمسفر می‌گردد.
- (۲) باعث عملکرد بیشتر موتورهای توربو پراب خواهد گردید.
- (۳) در یک فشار داده شده باعث کاهش دانستیه خواهد گردید.
- (۴) سرعت برخاست هواپیما را کاهش می‌دهد.

۱۳۴- برای گلايدر در پرواز پایا و بازا $\Delta h = 1000 \text{ m}$ تغییر ارتفاع و ارتفاع شروع گلايد (h_1) کدام مورد صحیح است؟

$$t_{\text{Glide}(h_1=1000)} = t_{\text{Glide}(h_1=5000)} \quad (2)$$

$$X_{\text{Glide}(h_1=1000)} > X_{\text{Glide}(h_1=5000)} \quad (1)$$

$$X_{\text{Glide}(h_1=1000)} = X_{\text{Glide}(h_1=5000)} \quad (4)$$

$$t_{\text{Glide}(h_1=1000)} < t_{\text{Glide}(h_1=5000)} \quad (3)$$

۱۳۵- پرواز در کدام یک از شرایط برای هواپیمای با موتور ملخی بیشترین زمان گشت‌زنی را تأمین می‌نماید؟

- (۱) پرواز در توان حداقل و سطح دریا
- (۲) پرواز در توان حداقل و در ارتفاع
- (۳) پرواز در پسای حداقل و سطح دریا
- (۴) پرواز در پسای حداقل و در ارتفاع

۱۳۶- با افزایش ارتفاع پروازی هواپیمای با موتور ملخی:

- (۱) پسای حداقل تغییری نمی کند.
 (۲) پسای حداقل افزایش می یابد.
 (۳) توان لازمه حداقل تغییری نمی کند.
 (۴) توان لازمه حداقل کاهش می یابد.

۱۳۷- کدام مورد در خصوص CAS و EAS صحیح است؟

- (۱) EAS سرعت حقیقی هواپیما با در نظر گرفتن اثرات تراکم پذیری است.
 (۲) EAS سرعت معادل هواپیما در سطح دریا با در نظر گرفتن اثرات تراکم پذیری است.
 (۳) CAS سرعت حقیقی هواپیما بدون در نظر گرفتن اثرات تراکم پذیری است.
 (۴) CAS سرعت معادل هواپیما در سطح دریا با در نظر گرفتن اثرات تراکم پذیری است.

۱۳۸- برای یک ملخ با گام ثابت، بازده ملخ با افزایش نسبت پیشروی (Advance Ratio) چگونه تغییر می کند.

- (۱) کاهش می یابد.
 (۲) افزایش می یابد.
 (۳) ابتدا کاهش و سپس افزایش می یابد.
 (۴) ابتدا افزایش و سپس کاهش می یابد.

۱۳۹- در موتورهای ملخی از نوع Constant speed.....

- (۱) سرعت این نوع هواپیما را می توان توسط موتور ثابت نگاه داشت.
 (۲) موتور دارای قابلیت Supercharging می باشد.
 (۳) گام ملخ به صورت اتوماتیک تغییر می کند.
 (۴) هیچکدام

۱۴۰- برای انجام یک دور موزون (Coordinated turn) دایم افقی، کدام یک از کنترل های داخلی کابین استفاده می گردد.

- (۱) استفاده از همه کنترل های هواپیما و نیز کنترل موتور لازم است.
 (۲) استفاده از شهپرها و سکان عمودی برای ایجاد توازن لازم است.
 (۳) استفاده از پدال های کنترل سمتی و شهپرها لازم است.
 (۴) صرفاً استفاده از شهپرها (Ailerons) برای ایجاد زاویه غلت کافی است.

۱۴۱- گشتاور Pitch هواپیما حول مرکز جرم آن در $\bar{x} = 0.3$ در زیر داده شده است.

$$C_m = -0.1 C_L - 0.004 \delta_E + 0.02$$

با استفاده از آن عقب ترین موقعیت مرکز جرم این هواپیما در شرایط داده شده چه خواهد بود؟

(۱) $\bar{x}_{CG} = -0.1$ (۲) $\bar{x}_{CG} = 0$ (۳) $\bar{x}_{CG} = 0.4$ (۴) $\bar{x}_{CG} = 0.5$

۱۴۲- یک هواپیما دارای یک بال و دم افقی مشابه از لحاظ هندسی (دارای Planform مشابه، یعنی AR ، λ ، Λ و ایرفویل های مشابه) می باشند. در

صورتی که مساحت دم افقی یک پنجم مساحت بال باشد، یعنی $S_H = \frac{1}{5} S_W$ و زاویه دایهدرال دم افقی $\Gamma_H = -30^\circ$ باشد، مطلوب است

تعیین زاویه دایهدرال بال Γ_W برای آن که اثرات دایهدرال (Dihedral Effect) دم افقی و بال همدیگر را خنثی کنند.

(۱) $\Gamma_W = -6^\circ$ (۲) $\Gamma_W = 2/68^\circ$ (۳) $\Gamma_W = +5/25^\circ$ (۴) $\Gamma_W = 30^\circ$

۱۴۳- هواپیمایی در ارتفاع سطح دریا با سرعت ۷۰۰ فوت بر ثانیه در پرواز دائم خطی قرار دارد با یک تندباد عمودی $W_G = 70$ فوت بر ثانیه

برخورد می کند. در صورتی که بخواهیم صرفاً از طریق سکان افقی اثرات ناشی از این تندباد را (برای تراز طولی) خنثی کنیم، با توجه به اطلاعات

زیر زاویه انحراف δ_E (سکان افقی) را محاسبه کنید. $\rho = 0.002377 \text{ Slug / ft}^3$

$$C_{m\alpha} = -0.7 \text{ RAD}^{-1}; C_{m\delta_E} = -0.7 \text{ RAD}^{-1}; C_{mq} = -11 \text{ RAD}^{-1}$$

(۱) $\delta_E = -0.1 \text{ RAD}$ (۲) $\delta_E = -0.1^\circ$ (۳) $\delta_E = +0.15 \text{ RAD}$ (۴) $\delta_E = 10^\circ$

۱۴۴- یکی از مشتقات هواپیما $C_{Lu} = \frac{\partial C_L}{\partial (\frac{u}{U_1})}$ می باشد که در آن u سرعت اختلالی رو به جلو و U_1 سرعت پروازی دایم می باشد. با توجه به رابطه

تبدیلی پرائنٹل Prandtl فرمولی برای محاسبه این مشتق ارائه دهید، البته حول شرایط دایم پروازی!

$$C_{Lu} = 2C_{Du} \quad (۲) \quad C_{Lu} = 2C_{m\alpha} \left(\frac{u}{U_1}\right) \quad (۱) \\ C_{Lu} = 2M_1 C_{L_1} \quad (۳) \quad C_{Lu} = \frac{M_1^2}{1-M_1^2} C_{L_1} \quad (۴)$$

۱۴۵- یک هواپیمای کوچک تجاری در ارتفاع ۳۰۰۰۰ FT در پرواز کروز قرار دارد که ناگهان یکی از دور موتور آن از کار می افتد. با توجه به اطلاعات زیر؛ تعیین کنید در صورتی که بخواهیم هواپیما زاویه سرش جانبی $\beta = 10^\circ$ را اتخاذ کند چه مقدار جابجایی سکان عمودی نیاز داریم تا تراز سمتی برقرار باشد.

$$\bar{q}_{sb} = 2000 \text{ lb-ft}$$

$$N_T = \text{گشتاور} = Y_{AW} \text{ بخاطر موتور روشن}; N_T = 1000 \text{ lb-FT} \quad ; \quad C_{n\beta} = 0.03 \frac{1}{\text{deg}}$$

$$C_{n\delta R} = -0.04 \frac{1}{\text{deg}} \quad ; \quad \rho = 0.0012 \text{ slug/ft}^3$$

$$\delta_R = -3^\circ \quad (۱) \quad \delta_R = -10^\circ \quad (۲) \quad \delta_R = +10^\circ \quad (۳) \quad \delta_R = 20^\circ \quad (۴)$$

۱۴۶- تابع تبدیل هواپیمایی در حالت ساده شده آن به صورت زیر است:

$$\frac{\theta}{\delta_e} = \frac{(S+2/5)(S-4/2)}{4/5(S^2+4/8S+16/5)}$$

در آن صورت است.

(۲) ضریب استهکاک مود پیروید کوتاه برابر ۰/۳

(۱) ضریب استهکاک مود پیروید کوتاه برابر ۰/۶

(۴) فرکانس مود داچ - رول برابر ۴/۰

(۳) فرکانس مود پیروید بلند $4 \frac{\text{rad}}{\text{sec}}$

۱۴۷- برای هواپیمایی ۴۰ نفره در شرایط پرواز کروز در ارتفاع ۲۵ هزار پا از سطح دریا مقدار حاشیه استاتیک برابر ۹ درصد، است در آن صورت برای

این هواپیما لازم است. (واحد کلیه مشتق ها بر حسب $\frac{1}{\text{deg}}$)

$$C_{n\beta} \geq 0.0011, C_{m_u} > 0 \quad (۲)$$

$$C_{m_u} < 0, C_{m_\alpha} < 1 \quad (۱)$$

$$C_{m_u} > 0, C_{n\beta} < -0.01 \quad (۴)$$

$$C_{n\beta} < -0.001, C_{m_\alpha} < 0, C_{L_\alpha} > 0 \quad (۳)$$

۱۴۸- کدام یک از مشتقات زیر بیان کننده پایداری استاتیک یک هواپیمای ترانسپورت است؟

$$C_{nq}, C_{nr} \quad (۱) \quad C_{nr}, C_{n\beta} \quad (۲) \quad C_{L_\alpha}, C_{n\beta}, C_{mq} \quad (۳) \quad C_{m_\alpha}, C_{n\beta}, C_{L_\alpha} \quad (۴)$$

۱۴۹- برای هواپیمایی سبک که از سیستم افزایش پایداری SAS استفاده می کند، مقدار حاشیه استاتیک برابر با ۰/۰۳ - است، اگر در پرواز کروز،

وزن هواپیما ۹۰۰۰ پوند باشد، نیروی لازم برای حفظ تراز هواپیما روی دم افقی به طور تقریبی چقدر است؟ $L_h \cong 6C$

$$\text{Up-Lift } 90 \text{ پوند} \quad (۱) \quad \text{Down-Lift } 90 \text{ پوند} \quad (۲) \quad \text{Up-Lift } 45 \text{ پوند} \quad (۳) \quad \text{Down-Lift } 45 \text{ پوند} \quad (۴)$$

۱۵۰- در یک هواپیمایی با ساختار مرسوم (conventional) کدام یک از اجزاء هواپیما تأثیر بیشتری روی مقدار مشتق C_{Yr} دارند.

$$\text{دم افقی} \quad (۱) \quad \text{دم عمودی} \quad (۲) \quad \text{بال و دم افقی} \quad (۳) \quad \text{بال و دم عمودی} \quad (۴)$$

۱۵۱- علت ایجاد باریک شونده گی (TAPER RATIO) و پیچش (TWIST) در بال‌های هواپیما در کدام گزینه کامل ارائه شده است؟

- (۱) اولی برای کاهش وزن بال و توزیع مناسب نیروی برآ و دومی برای جلوگیری از وامانده‌گی بال بیرونی و ارتقاء اثر بخشی آیلرون در سرعت‌های پایین در نظر گرفته می‌شود.
- (۲) اولی برای کاهش پسای القایی و تولید کمترین جریان گردابی نوک بال می‌باشد و دومی برای توزیع جرم مناسب بال جهت جلوگیری از جابجایی نوک بال TIP DEFLECTION هنگام تولید برآ در رژیم کروز در نظر گرفته می‌شود.
- (۳) اولی برای تولید بیشترین مقدار $\frac{L}{D}$ و دومی برای تولید زاویه نصف بهینه بال جهت کاهش پسای مستقل از برآ در نظر گرفته می‌شود.
- (۴) اولی برای کاهش هزینه و ساده‌گی ابزار تولید بال و دومی برای بالا بودن راندمان بال (عدد اوزوالد) می‌باشد.

۱۵۲- در خصوص سامانه‌های هواپیما، کدام عبارت صحیح می‌باشد؟

- (۱) سامانه De-icing همان Anti-icing می‌باشد.
- (۲) سامانه De-icing در هواپیماهای غیر نظامی و سامانه Anti-icing در هواپیماهای نظامی استفاده می‌شود.
- (۳) سامانه Anti-icing یخ ایجاد شده روی سطح را از بین برده و سامانه De-icing از ایجاد یخ جلوگیری به عمل می‌آورد.
- (۴) سامانه Anti-icing از ایجاد یخ روی هواپیما جلوگیری می‌کند اما سامانه De-icing یخ ایجاد شده روی سطوح هواپیما را از بین می‌برد.

۱۵۳- هواپیمای باربری از نوع چهار موتوره با سرعت کروز معادل $M = 0.76$ در ارتفاع ۳۵ هزار پا به احتمال زیاد دارای بالهایی از نوع:

- (۱) High-wing و با sweep حدود 25° می‌باشد.
- (۲) High-wing و بدون sweep است.
- (۳) Mid-wing و بدون sweep است.
- (۴) Mid-wing و با sweep حدود 20° می‌باشد.

۱۵۴- در خصوص عدد ماخ بحرانی بال و دم افقی، کدام عبارت صحیح می‌باشد؟

- (۱) با کاهش نسبت ضخامت و افزایش زاویه پس‌گرایی ماخ بحرانی افزایش می‌یابد.
- (۲) در طراحی سعی شود ماخ بحرانی دم افقی از بال کمتر باشد.
- (۳) کاهش نسبت ضخامت باعث افزایش ماخ بحرانی و کاهش زاویه پس‌گرایی ماخ بحرانی را زیاد می‌کند.
- (۴) فقط زاویه پس‌گرایی روی ماخ بحرانی تأثیر دارد و ماخ بحرانی همواره از عدد ماخ واگرایی پسا کمتر است.

۱۵۵- رابطه پسای قطبی برای هواپیمای جت شخصی به صورت زیر داده شده است. اگر $\left(\frac{W}{S}\right) = 50$ باشد برای مانور دورزدن با زاویه غلت

$$\left\{ \begin{array}{l} C_D = 0.06 + 0.04c_L^2 \\ \bar{q} = 100 \text{ psf} \end{array} \right. \quad \left(\frac{T}{W}\right) \text{ چقدر باید باشد:}$$

- (۱) $\frac{T}{W} > 0.1$
- (۲) $\frac{T}{W} > 0.2$
- (۳) $\frac{T}{W} \geq 0.3$
- (۴) $0.2 < \frac{T}{W} < 0.3$

۱۵۶- ضریب منظری هواپیمایی از کلاس جت شخصی برابر 5.6 انتخاب شده، می‌خواهیم سرعت این هواپیما را از 350 نات به 450 نات افزایش دهیم، در آن صورت اگر تغییر ایرفویل مدنظر نباشد باید:

- (۱) با حفظ نسبی ضریب منظری زاویه پس‌گرایی بال را افزایش دهیم.
- (۲) با حفظ نسبی زاویه پس‌گرایی بال ضریب منظری را کاهش دهیم.
- (۳) زاویه پس‌گرایی بال (sweep) را به نسبت $\frac{7}{9}$ کاهش دهیم.
- (۴) ضریب منظری را به حدود 5.0 کاهش دهیم.

۱۵۷- ویژه‌گی اصلی ایرفویل‌های با نسبت $\frac{t}{c}$ بین 8% الی 10% که منجر به استفاده از آنها در مقاطعی که سطوح کنترل قرار دارند کدام است؟

- (۱) کمی وزن و نازکی که منجر به سبکی می‌شود.
- (۲) کمک به کاهش گردابه نوک بال
- (۳) شروع شدن جدایش جریان از جلوی ایرفویل
- (۴) هیچ‌کدام

۱۵۸- کدام یک از محاسبات زیر منجر به بدست آمدن سطح دم افقی می‌شود. هواپیما را یک جت شخصی دارای ارايه فرود از نوع Tri-cycle فرض کنید؟

- (۱) روش \bar{v} و x-plot
- (۲) فقط روش \bar{v}
- (۳) روش Take-off-rotation
- (۴) روش x-plot و Take-off-rotation

۱۵۹- در هواپیمایی از بال، دم افقی و کانارد (شاخک) استفاده شده است. اثرات این سطوح روی همدیگر باعث می‌گردد که زاویه حمله مؤثر:

- (۱) بستگی به هندسه سطوح داشته و همواره ثابت است.
- (۲) بال، دم افقی و کانارد (شاخک) افزایش می‌یابد.
- (۳) بال و دم افقی کاهش ولی زاویه حمله کانارد (شاخک) افزایش می‌یابد.
- (۴) بال، دم افقی و کانارد (شاخک) کاهش می‌یابد.

۱۶۰- برای یافتن مصرف سوخت هواپیماهای تجاری / مسافربری در رژیم کروز در حوزه طراحی مفهومی، مقدار مناسب ضریب مصرف سوخت SFC و نسبت $\frac{L}{D}$ در کدام گزینه است؟

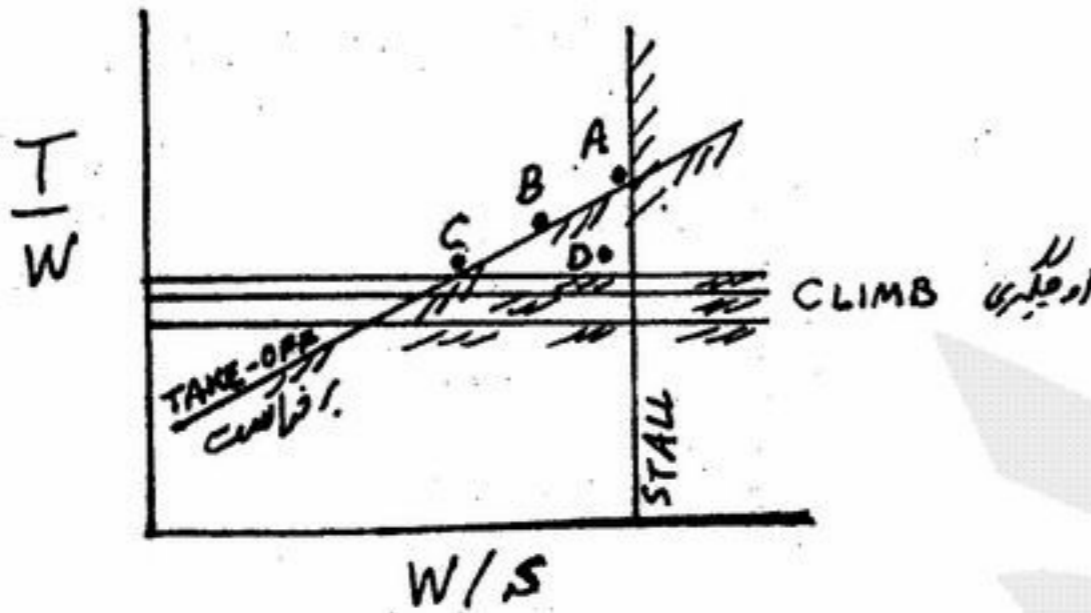
$$(۲) \text{ SFC: } ۰,۵ \text{ پوند بر ساعت بر پوند نیرو، } \frac{L}{D} = ۴$$

$$(۱) \text{ SFC: } ۱,۲۵ \text{ پوند بر ساعت بر پوند نیرو، } \frac{L}{D} = ۸$$

$$(۴) \text{ SFC: } ۱,۵ \text{ پوند بر ساعت بر پوند نیرو، } \frac{L}{D} = ۴$$

$$(۳) \text{ SFC: } ۰,۵ \text{ پوند بر ساعت بر پوند نیرو، } \frac{L}{D} = ۱۶$$

۱۶۱- در نمودار انطباق یا MATCHING DIAGRAM یک هواپیمای جت پایه که با بال مشابه قرار است به صورت خانواده با واریانت‌های مختلف تولید شود به صورت نمونه (TYPICAL) برابر شکل ذیل است. کدام یک از نقطه‌های بهینه مورد انتخاب طراح برای تعیین قدرت موتور و مساحت بال قرار می‌گیرد؟



- (۱) طراح نقطه C را انتخاب می‌کند، زیرا کمترین قدرت موتور کافی را تأمین کرده و برای آینده‌ای که قیمت سوخت بالا می‌ماند صرفه‌جویی قابل ملاحظه‌ای حاصل می‌شود.
- (۲) طراح نقطه B را به عنوان سازش بهینه انتخاب می‌کند، زیرا رزرو قدرت موتور و مساحت بال را برای واریانت‌های دیگر خانواده هواپیما به او می‌دهد.
- (۳) طراح نقطه A را انتخاب می‌کند، زیرا کمترین مساحت بال کافی را برای کاهش وزن حاصل نموده و قدرت رزرو کافی را نیز همراه دارد.
- (۴) طراح نقطه D را انتخاب می‌کند، زیرا مساحت بال و قدرت موتور به کمترین مقدار خود می‌رسد و صرفه‌جویی مضاعف می‌کند.

۱۶۲- زاویه سوپ (SWEEP BACK ANGLE) بال و نسبت ضخامت بال $\left(\frac{t}{c}\right)$ در سرعت‌های بالا دارای کدام رابطه هستند؟

- (۱) اثر افزایش زاویه سوپ باعث تأخیر در تشکیل شوک‌ها می‌گردد و نسبت عکس با اثر کاهش ضخامت بال دارد.
- (۲) افزایش سوپ باعث کاهش راندمان فلاپ‌ها شده، لذا نسبت ضخامت را کاهش می‌دهند تا نیروی پسا را کم و جبران نمایند.
- (۳) زاویه سوپ بال و نسبت ضخامت بال هیچ رابطه‌ای با هم ندارند.
- (۴) زاویه سوپ تشکیل شوک‌ها را به تأخیر می‌اندازد و اجازه می‌دهد بال نسبت ضخامت بیشتری را حفظ کرده و باعث کاهش وزن بال و افزایش ظرفیت تانک‌های سوخت در بال گردد.

۱۶۳- در هواپیماهای یک موتوره ملخی معمولاً دم افقی در معرض جریان لغزشی (slipstream) ملخ قرار می‌گیرد، در این حالت کدام عبارت صحیح می‌باشد؟

- (۱) کارایی بالابر (elevator effectiveness) در هنگام برخاست افزایش می‌یابد.
- (۲) کارایی رادر (Rudder) در هنگام برخاست افزایش می‌یابد.
- (۳) لرزش دم (tail buffet) در هنگام برخاست ایجاد می‌گردد.
- (۴) هر سه مورد فوق

۱۶۴- هواپیمایی دارای بالی با مساحت $s = ۱۳۳ \text{ ft}^2$ و سطح خیس شده $s_{wet} = ۱۰۵۰ \text{ ft}^2$ می‌باشد در صورتی که $C_{D_0} = ۰,۰۲۳۷$ باشد. مساحت طفیلی معادل (Equivalent parasite Area) کدام است؟

$$(۴) ۲۴,۸۸ \text{ ft}^2$$

$$(۳) ۷,۸۹ \text{ ft}^2$$

$$(۲) ۳,۱۵ \text{ ft}^2$$

$$(۱) ۰,۴ \text{ ft}^2$$

- ۱۶۵- چرا در هواپیماهای جت مسافربری بزرگ دو آیلرون از (AILERON) در دو محل بال بهره می گیرند؟
- ۱) آیلرون اول در محل لبه فرار بال داخلی جهت تسهیل غلت زدن هواپیما در سرعت‌های بالا، و آیلرون دوم در محل لبه فرار بال بیرونی جهت تسهیل غلت زدن در سرعت‌های پایین می باشد. وجود دو آیلرون مستقل ضریب ایمنی پرواز را نیز افزایش می دهد.
 - ۲) آیلرون‌ها در محل لبه حمله بال بیرونی و داخلی جهت تسهیل غلت زدن و کمک به فلاپ‌های لبه حمله در سرعت‌های پایین می نماید.
 - ۳) آیلرون لبه فرار بال داخلی کوچکتر و در سرعت‌های پایین به کار می آید و آیلرون لبه فرار بال بیرونی بزرگتر و در سرعت‌های بالا اثر بخش تر به کار می آیند.
 - ۴) آیلرون کوچک لبه فرار بال داخلی بیشتر جنبه تریم دارد و آیلرون بزرگتر بال بیرونی برای غلت زدن‌های هواپیما در تمام سرعت‌ها می باشد.