

کد کنترل

649

A

آزمون ورودی دوره‌های کارشناسی ارشد فاپیوسته داخل – سال ۱۴۰۰

صبح چهارشنبه



«اگر دانشگاه اصلاح شود مملکت اصلاح می‌شود.»
امام خمینی (ره)

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

مهندسی هوافضای (کد ۱۲۷۹)

مدت پاسخ‌گویی: ۲۰۰ دقیقه

تعداد سوال: ۱۲۵

عنوان مواد امتحانی، تعداد و شماره سوالات

ردیف	مواد امتحانی	تعداد سوال	از شماره	تا شماره
۱	زبان عمومی و تخصصی (الگلیپسی)	۳۰	۱	۴۰
۲	ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی)	۲۰	۲۱	۵۰
۳	آنرودینامیک (mekanik سیالات، آبرودینامیک، ترمودینامیک و اصول جلوبرندگی)	۲۰	۵۱	۷۰
۴	mekanik پرواز (کنترل اتوغاییک، عملکرد پایداری و کنترل)	۲۰	۷۱	۹۰
۵	سازدهای هوایی (دینامیک، ارتعاشات، مقاومت مصالح، تحلیل سازدها)	۲۰	۹۱	۱۱۰
۶	طراحی اجسام پرنده	۱۵	۱۱۱	۱۲۵

استفاده از ماشین حساب مجاز نیست.

این آزمون نمره هنفی دارد.

حقیقتی و حقوقی قنایا با مجوز این سازمان مجاز می‌باشد و با منظقه‌ی برابر حقوقات و فناوری شود.

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

* داوطلب گرامی، عدم درج مشخصات و امضا در مندرجات جدول ذیل، بهمنزله عدم حضور شما در جلسه آزمون است.

اینجانب با شماره داوطلبی با آگاهی کامل، یکسان بودن شماره صندلی خود را با شماره داوطلبی مندرج در بالای کارت ورود به جلسه، بالای پاسخ نامه و دفترچه سوالات، نوع و کد کنترل درج شده بر روی دفترچه سوالات و پائین پاسخ نامه ام را تأیید می نمایم.

امضا:

زبان عمومی و تخصصی (انگلیسی):

PART A: Vocabulary

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

- 1- The police only believed me after an eyewitness ----- my account of the accident.
1) displayed 2) constituted 3) corroborated 4) suspected
- 2- The plan is to our ----- advantage; we will all benefit greatly from it.
1) concurrent 2) mutual 3) devoted 4) involved
- 3- Our organization is committed to pursuing its aims through peaceful -----. We totally reject violence as a means of political change.
1) means 2) instruments 3) devices 4) gadgets
- 4- All parents receive a booklet which ----- the school's aims and objectives before their children start their first term.
1) clarifies 2) injects 3) conducts 4) notifies
- 5- Increasing the state pension is a ----- aim, but I don't think the country can afford it.
1) redundant 2) diverse 3) flexible 4) laudable
- 6- The primary aim in sumo wrestling is to knock your ----- right out of the ring!
1) protagonist 2) opponent 3) referee 4) beneficiary
- 7- The cost of the damage caused by the oil ----- will be around \$200 million.
1) spill 2) guilt 3) demerit 4) extent
- 8- Most of us ----- when we hear that many children spend more time watching TV than they spend in school. It's a rather scary thought.
1) withdraw 2) retreat 3) recoil 4) regress
- 9- Even though he isn't enrolled right now, Calvin says he will go to college -----.
1) creatively 2) delicately 3) sentimentally 4) eventually
- 10- You should avoid driving during the snowstorm because the icy roads are -----.
1) superficial 2) frigid 3) perilous 4) cautious

PART B: Cloze Test

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

When it comes to visually identifying a work of art, there is no single set of values or aesthetic traits. A Baroque painting will not necessarily (11) ----- much with a contemporary performance piece, but they are both considered art.

(12) ----- the seemingly indefinable nature of art, there have always existed certain formal guidelines for its aesthetic judgment and analysis. Formalism is a concept in art theory (13) ----- an artwork's artistic value is determined solely by its form, or the way (14) ----- . Formalism evaluates works on a purely visual level, (15) ----- medium and compositional elements as opposed to any reference to realism, context, or content.

- | | | | | |
|-----|-------------------|---------------|-------------------|-----------------|
| 11- | 1) share | 2) be sharing | 3) have shared | 4) be shared |
| 12- | 1) Although | 2) Despite | 3) Regardless | 4) However |
| 13- | 1) that | 2) that in it | 3) which | 4) in which |
| 14- | 1) of it made | 2) made | 3) how it is made | 4) it is made |
| 15- | 1) are considered | 2) considers | 3) considering | 4) and consider |

PART C: Reading Comprehension

Directions: Read the following three passages and answer the questions by choosing the best choice (1), (2), (3), or (4). Then mark the correct choice on your answer sheet.

PASSAGE 1:

In order to make a jet engine more efficient, we need to arrange it so that a larger mass of air is somehow given a smaller increase in speed. The method used is to increase the size of the compressor fan and to allow a portion of the air to bypass the internal core of the engine. The momentum given to this by-pass air contributes to the thrust. There are also a number of secondary advantages; the most significant being a reduction in noise. Another function of the 'by-pass' air is to help cool the engine and to make use of some of the otherwise wasted heat to increase the thrust.

By increasing the amount of by-pass air, the so-called fan jet is evolved. The fan is not really part of the gas turbine compressor, and may sometimes be mounted at the rear of the engine.

Attempts to further increase the efficiency lead to even larger fans until they become ducted propellers, or eventually unducted advanced turboprops, so that after many stages of development we will have come full circle back to the propeller! Lower by-pass engines will still however be required for very high-speed flights.

The thrust given by a jet engine is almost independent of speed, while the thrust of a propeller, especially if it is of fixed pitch, falls off badly both above and below a certain speed. It is thrust that enables us to fly and gives us performance.

This seems an appropriate point at which to mention yet another difference between jet propulsion and propeller propulsion, one that is related to the fact just mentioned that the thrust of a jet is almost independent of speed; so the power developed by a jet engine, i.e. thrust \times speed, varies with the speed and there is no satisfactory way of measuring it, either on the ground or in flight; when the aircraft is stationary on the ground, and the engine is running, there is no forward velocity - so the power is nil, but the thrust may be considerable, and can be measured. But when an engine drives a propeller, and this applies whether the engine is of the turbine or piston type, the thrust, as we have said, is variable, but the power produced at the propeller shaft may

be considerable even when the aircraft is stationary, and what is more it can be measured - the propeller acts as a brake on the engine, and the power is sometimes measured by other kinds of brake, and is sometimes called brake power - so these engines are compared according to the power they produce, and not by the thrust which would be meaningless.

16- **The best title for this passage is -----.**

- 1) Evolution of Jet Engines
- 2) High By-pass and Turbofan engines
- 3) Compressor Fan and Air Mass Flow
- 4) Thrust and Momentum Effects

17- **Which one is NOT a function of by-pass air?**

- 1) engine cooling
- 2) noise decrease
- 3) generating heat
- 4) thrust increase

18- **For very high-speed flights, the engine must -----.**

- 1) generate a high power
- 2) generate a high thrust
- 3) have a larger fan routing much air around the turbine
- 4) have a smaller fan routing more air into the turbine

19- **The performance capability of a jet engine is given in terms of -----.**

- 1) thrust not of power
- 2) power not of thrust
- 3) both thrust and power
- 4) stationary thrust but variable power

20- **The writer's purpose in the last paragraph is to -----.**

- 1) illustrate
- 2) contrast
- 3) describe
- 4) render

PASSAGE 2:

The first phase of mission timeline is Concept Exploration, which is the initial study phase that results in a broad definition of the space mission and an initial estimate of cost, schedule, and performance. While much of this is a vague and "fuzzy" process, it's a critical part of space mission engineering because most of the cost, risk, schedule, and utility of the mission are determined by the end of concept exploration. Therefore, it's important to do this job carefully, thinking about what can be done to reduce the cost and complexity of the mission or increase the utility to the end users and those who will ultimately be asked to pay for the mission. By far the majority of mission concepts die during or at the end of concept exploration. This may be because there is insufficient performance or utility to the end user or because the technology doesn't yet exist to proceed, but it is most often simply because space missions are very expensive and no one is willing to pay to proceed to subsequent, ever more expensive, steps.

21- **Which one of the following items is not an objective of the concept exploration?**

- 1) Decreasing the cost of the mission
- 2) Diminishing the usefulness of the mission
- 3) Declining the complexity of the mission
- 4) Increasing the performance of the mission

- 22- What is the “Concept Exploration” in first sentence?
- 1) It is the first step of an exploration mission with maximum performance.
 - 2) It is the name of a new mission.
 - 3) It is the first of the mission design
 - 4) It is the first step of an exploration mission with minimum cost.
- 23- Why some of the mission concepts are not accepted for further design?
- 1) They are not expensive enough
 - 2) The lack of required performance
 - 3) Their utility for the end user does not exist
 - 4) The need of insufficient technology
- 24- The process of finding and investigating the concepts is generally:
- 1) unclear
 - 2) expensive
 - 3) straightforward
 - 4) risky
- 25- What is the equivalent word for “broad” in first sentence?
- 1) Simple
 - 2) Complex
 - 3) Wide
 - 4) Exclusive

PASSAGE 3:

It is important to remember that a stall can occur at any airspeed and at any flight attitude. A stall occurs when the critical angle of attack is exceeded. During a stall, the wings still support some of the aircraft's weight. If the wings did not, it would accelerate according to Newton's Second Law. The stall speed of a glider can be affected by many factors, including weight, load factor due to maneuvering, and environmental conditions. As the weight of the glider increases, a higher AOA is required to maintain the flight at the same airspeed since more lift is required to support the increase in weight. This is why a heavily loaded glider stalls at a higher airspeed than when lightly loaded. The manner in which this weight is distributed also affects the stall speed. For example, a forward center of gravity creates a situation that requires the tail to produce a greater down force to balance the aircraft. The result of this configuration requires the wings to produce more lift than if the CG were located further aft. Therefore, a more forward CG also increases stall speed.

Environmental factors also can affect the stall speed. Snow, ice, or frost accumulation on the wing's surface can increase the weight of the wing, in addition to changing the wing shape and disrupting the airflow, all of which increase stall speed. Turbulence is another environmental factor that can affect a glider's stall speed. The unpredictable nature of turbulence can cause a glider to stall suddenly and abruptly at a higher airspeed than it would in stable conditions. Turbulence has a strong impact on the stall speed of a glider because the vertical gusts change the direction of the relative wind and abruptly increase the AOA. During landing in gusty conditions, it is important to increase the approach airspeed by half of the gust spread value in order to maintain a wide margin above stall. For example, if the winds were 10 knots gusting to 15 knots, it would be prudent to add 2.5 knots ($(15 - 10) \div 2 = 2.5$) to the approach speed. This practice usually ensures a safe margin to guard against stalls at very low altitudes.

- 26- The author of this passage wants to -----.
- 1) represent how stall speed of a glider can be affected
 - 2) clarify the terms referring to AOA and CG as well as stall
 - 3) inform the signs when entering stall
 - 4) explain a general concept about stall
- 27- The weight increase in a glider -----.
- 1) is supported by the wings
 - 2) is controlled by stalling at a higher airspeed
 - 3) is the consequence of higher AOA
 - 4) requires the tail to produce a higher down force
- 28- All of the following are the results of environmental factors influencing stall speed EXCEPT -----.
- 1) creating the turbulent airflow
 - 2) altering the shape of wings
 - 3) changing the wings' surface
 - 4) increasing the wing loadings
- 29- The location of center of gravity -----.
- 1) depends on the location of greater mass.
 - 2) is determined based on the flight weight
 - 3) has neutral impact on the stalling speed
 - 4) affects the amount of lift generated by the wings
- 30- The word "prudent" in the second paragraph means -----.
- 1) wise
 - 2) easy
 - 3) clear
 - 4) normal

ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی):

۳۱- تبدیل لاپلاس جواب معادله دیفرانسیل $t \frac{d^2y}{dt^2} + (1-t) \frac{dy}{dt} + y = 0$ و $y(0) = 1, y'(0) = 1$, کدام است؟

$$\frac{s}{s^2 - 1} \quad (۱)$$

$$\frac{1}{s^2} \quad (۲)$$

$$\frac{1}{s^2 + 1} \quad (۳)$$

$$\frac{s-1}{s^2} \quad (۴)$$

۳۲- مقدار حد جواب مسئله $y' - 2x \cos^2 y = 0$, $y(0) = \frac{\pi}{4}$ کدام است؟

$$\frac{\pi}{2} \quad (۱)$$

$$\frac{\pi}{4} \quad (۲)$$

$$0 \quad (۳)$$

$$\infty \quad (۴)$$

۳۳- با استفاده از تغییر متغیر $y = u(x)e^{x^2}$, جواب عمومی معادله دیفرانسیل $y'' - 4xy' + 4x^2y = xe^{x^2}$, کدام است؟

$$y = e^{x^2} (c_1 \cos \sqrt{2}x + c_2 \sin \sqrt{2}x) + \frac{1}{\sqrt{2}} x e^{x^2} \quad (۱)$$

$$y = e^{x^2} (c_1 \cos \sqrt{2}x + c_2 \sin \sqrt{2}x) - \frac{1}{\sqrt{2}} x e^{x^2} \quad (۲)$$

$$y = e^{x^2} (c_1 \cos \sqrt{2}x + c_2 \sin \sqrt{2}x) - \frac{1}{\sqrt{2}} x e^{x^2} \quad (۳)$$

$$y = e^{x^2} (c_1 \cos \sqrt{2}x + c_2 \sin \sqrt{2}x) + \frac{1}{\sqrt{2}} x e^{x^2} \quad (۴)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۷

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

۳۴ معادله $y' = \frac{y^r + 2x^r \cos x^r}{xy}$ با شرط اولیه $y(\sqrt{\pi}) = ۰$ مفروض است، مقدار یکی از جواب‌های معادله در نقطه $\sqrt{\pi}$ برابر کدام است؟

$$\frac{۲}{\sqrt{\pi}} \quad (۲)$$

$$\frac{۲}{\pi} \quad (۴)$$

$$\sqrt{\pi} \quad (۱)$$

$$\pi \quad (۳)$$

۳۵ جوابی از معادله دیفرانسیل $y' = \frac{rx^r + y \cos x}{ry^r - \sin x}$ ، که از مبدأ مختصات می‌گذرد، کدام است؟

$$y^r = x^r + y \sin x \quad (۲)$$

$$y^r = x^r - y \sin x \quad (۱)$$

$$y^r = -x^r + y \cos x \quad (۴)$$

$$y^r = -x^r - y \cos x \quad (۳)$$

۳۶ معادله دیفرانسیل خانواده منحنی‌های به صورت $y = c \sin x + x$ ، کدام است؟

$$y' = (x - y) \tan x - ۱ \quad (۲)$$

$$y' = (x - y) \cot x - ۱ \quad (۱)$$

$$y' = (y - x) \cot x + ۱ \quad (۴)$$

$$y' = (y - x) \tan x + ۱ \quad (۳)$$

۳۷ معادله بازگشتی در فرم سری جواب معادله $\alpha x^r y'' - \beta xy = ۰$ ، حول نقطه صفر به ازای ریشه بزرگ‌تر کدام است؟ $(\alpha, \beta \in \mathbb{R})$

$$a_{n+1} = \frac{\beta a_n}{\alpha n(n+1)} \quad (۲)$$

$$a_{n+1} = \frac{\beta a_n}{\alpha(n+1)(n+2)} \quad (۱)$$

$$a_{n+1} = \frac{-\alpha a_n}{\beta n(n+1)} \quad (۴)$$

$$a_{n+1} = \frac{-\alpha a_n}{\beta(n+1)(n+2)} \quad (۳)$$

۳۸ جواب عمومی معادله دیفرانسیل $y = x^r y'' - xy' + (2rx^r - 15)y = ۰$ ، با تغییر متغیر $z = rx^r$ و $y = x u$ ، کدام است؟

$$y = x(AJ_r(rx^r) + BY_r(rx^r)) \quad (۲)$$

$$y = x(AJ_r(x) + BY_r(x)) \quad (۱)$$

$$y = AJ_r(rx^r) + BY_r(rx^r) \quad (۴)$$

$$y = AJ_r(x) + BY_r(x) \quad (۳)$$

۳۹ مقدار $\int_0^\infty te^{-rt} \cos 2t dt$ ، کدام است؟

$$۰/۰۳ \quad (۲)$$

$$۰/۰۷ \quad (۴)$$

$$۰/۱۵ \quad (۱)$$

$$۰/۰۵ \quad (۳)$$

۴۰ اگر $Dy = y'$ باشد، جواب عمومی معادله $(D^4 - ۱)y = e^{-x}$ کدام است؟

$$y = c_1 e^x + (c_2 + ۱)e^{-x} + c_3 \cos x + c_4 \sin x \quad (۱)$$

$$y = c_1 e^x + (c_2 - \frac{1}{4}x)e^{-x} + c_3 \cos x + c_4 \sin x \quad (۲)$$

$$y = c_1 e^x + c_2 e^{-x} + c_3 \cos x + (c_4 x) \sin x \quad (۳)$$

$$y = c_1 e^x + c_2 e^{-x} + (c_3 + x) \cos x + c_4 \sin x \quad (۴)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۴۱ - تابع f در بازه $x \in [-2, 2]$ تعریف شده و متناسب است، اگر f دارای سری فوریه با ضرایب

$$\int_{-2}^2 f(x) dx = b_n = \left(\frac{2}{\sqrt{5}} \right)^n, \quad a_n = \left(\frac{1}{3} \right)^n$$

$$\frac{37}{8} \quad (2) \quad 10 \quad (1)$$

$$\frac{2\sqrt{5}}{\sqrt{5}-2} \quad (4) \quad \frac{37}{4} \quad (3)$$

- ۴۲ - عدد ثابت در بسط فوریه تابع $F(x) = (1 + \sin^2 x)^{-1}$ روی بازه $[-\pi, \pi]$ ، کدام است؟

$$\frac{11}{8} \quad (2) \quad \frac{7}{8} \quad (1)$$

$$\frac{19}{8} \quad (4) \quad \frac{13}{8} \quad (3)$$

- ۴۳ - اگر تابع y در معادله دیفرانسیل $y'' + 4y = \sqrt{\frac{\pi}{2}} y(0)$ صدق کند، مقدار تبدیل فوریه

کسینوسی y در $w=1$ کدام است؟

$$F_c(y') = w F_s(y) - \sqrt{\frac{2}{\pi}} y(0) \quad \text{راهنمایی:}$$

$$F_s(y') = -w F_c(y)$$

$$\frac{1}{5} \quad (2) \quad \frac{1}{3} \quad (1)$$

$$\frac{\sqrt{\frac{2}{\pi}}}{5} \quad (4) \quad \frac{\sqrt{\frac{2}{\pi}}}{3} \quad (3)$$

- ۴۴ - جواب مسئله زیر، کدام است؟

$$\begin{cases} u_t = 4u_{xx}, & t \geq 0, 0 \leq x < 2\pi \\ u(0, t) = u(2\pi, t) = 0 & t \\ u(x, 0) = 2 \sin \frac{\pi x}{2} \end{cases}$$

$$2 \sin \frac{\pi x}{2} e^{-4t} \quad (2) \quad 2 \sin \frac{\pi x}{2} e^{-4t} \quad (1)$$

$$2 \sin \frac{\pi x}{2} e^{-4\pi^2 t} \quad (4) \quad 2 \sin \frac{\pi x}{2} e^{-4\pi^2 t} \quad (3)$$

- ۴۵ - در معادله موج زیر مقدار $u\left(\frac{3}{2}, 1\right)$ ، کدام است؟

$$\begin{cases} u_{tt} - u_{xx} = 0 & 0 < x < 1 \\ u(x, 0) = 0 \\ u(0, t) = u(1, t) = 0 \\ u_t(x, 0) = g(x) \end{cases}$$

$$g(x) = \begin{cases} \pi x & 0 \leq x \leq \frac{1}{2} \\ -\pi x + \pi & \frac{1}{2} \leq x \leq 1 \end{cases}$$

$$0 \quad (4) \quad \frac{3}{4} \quad (3) \quad 2 \quad (2) \quad 1 \quad (1)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۴۶- می دانیم ریشه های مجزای معادله $1 = w^s$ به فرم $w_k = \cos \frac{2k\pi}{s} + i \sin \frac{2k\pi}{s}$ هستند. مقدار عبارت زیر کدام است؟ (در آن w_k ریشه های معادله $1 = w^{1400}$ است.)

$$w_0 + w_{1400} + w_{2800} + \dots + w_{1399 \times 1400}$$

۱۳۹۹ (۲)

۱۴۰۰ (۱)

1399×1400 (۴)

۱۴۰۰ (۳)

- ۴۷- مقدار اصلی عدد مختلط w کدام است؟ (principal value)

$$w = i \ln \sqrt{e}$$

$$-\frac{1}{e} (۴)$$

$$-i (۳)$$

$$\frac{1}{e} (۲)$$

$$i (۱)$$

- ۴۸- به ازای چه مقداری از a تابع $u(r, \theta) = a \ln r$ ، مزدوج همساز دارد؟ (ا) یک عدد مختلط دلخواه و θ, r متغیرهای مختصات قطبی هستند).

(۴) به ازای همه مقادیر a

$a = \pm i$ (۳)

$a = 0$ (۲)

$a = \pm 1$ (۱)

- ۴۹- اگر C_1 و C_2 متشتمل بر $C = C_1 \cup C_2$ باشند، مقدار $\int_C (z-i)^t \sin(\frac{1}{z-i}) dz$ کدام است؟

$$\int_C (z-i)^t \sin(\frac{1}{z-i}) dz = \frac{1}{4} |z|$$

$$i \frac{\pi}{120} (۴)$$

$$i \frac{\pi}{60} (۳)$$

$$-i \frac{\pi}{120} (۲)$$

$$-i \frac{\pi}{60} (۱)$$

- ۵۰- نگاشت $z = u + iv$ را در نظر بگیرید، تصویر معکوس خط $u = \ln 2$ تحت این نگاشت کدام است؟ (راهنمایی: $(\sinh(a+ib)) = \sinh a \cos b + i \cosh a \sin b$)

$$9x^2 + 25y^2 = 16 (۲)$$

$$\frac{x^2}{9} - \frac{y^2}{25} = \frac{1}{16} (۱)$$

$$9x^2 - 25y^2 = 16 (۴)$$

$$\frac{x^2}{9} + \frac{y^2}{25} = \frac{1}{16} (۳)$$

آنرویدینامیک (mekanik سیالات، آنرویدینامیک، ترمودینامیک و اصول جلوبرندگی):

- ۵۱- ضریب فشار حول استوانه مولد برآ با رابطه $C_p = 1 - \left[4 \sin^2 \theta + \frac{4 \Gamma \sin \theta}{\pi R V_\infty} + \left(\frac{\Gamma}{2 \pi R V_\infty} \right)^2 \right]$ مشخص شده است.

است. کدام یک از جملات زیر در مورد ضریب فشار در ایجاد نیروی برآ نقش دارد و دلیل آن کدام است؟

$$\left(\frac{\Gamma}{2 \pi R V_\infty} \right)^2 : \text{زیرا گردابه به تنها یک عامل ایجاد برآ حول استوانه است.}$$

(۲) $4 \sin^2 \theta - 1$: زیرا این جمله نشان دهنده عدم تقارن ضریب فشار در بالا و پایین استوانه است.

(۳) نیروی برآ در اثر وجود همه جملات بالا و انتگرال گیری از همه ایجاد می شود.

$$\frac{4 \Gamma \sin \theta}{\pi R V_\infty} : \text{زیرا ایجاد نیروی برآ اثر وجود توامان گردابه و جریان یکنواخت - دابلت است.}$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۱۰

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

۵۲- ضریب مخروطی $\left(\frac{C_t}{C_r}\right)$ بال یک هواپیمای کوچک از ۱ به ۵٪ تغییر داده می‌شود. کدام یک از گزاره‌های زیر درست است؟

۱) قدرت گردایه‌های نوک بال و ضریب پسای القایی افزایش می‌یابد.

۲) سرعت فرووزش در نوک بال افزایش یافته و ضریب پسای القایی کاهش می‌یابد.

۳) قدرت گردایه‌های نوک بال کاهش یافته و توزیع سرعت فرووزش یکنواخت‌تر می‌شود.

۴) ضریب پسای القایی افزایش یافته و توزیع سرعت فرووزش یکنواخت‌تر می‌شود.

۵۳- برای چه جریانی پتانسیل سرعت (ϕ) و تابع جریان (۶) توأمان تعریف می‌شود و در این صورت خطوط ϕ ثابت و ψ ثابت، چه ارتباطی با هم دارند؟

۱) جریان دوبعدی، غیرلزج، آدیباتیک، پایا، غیرچرخشی بر هم عمودند.

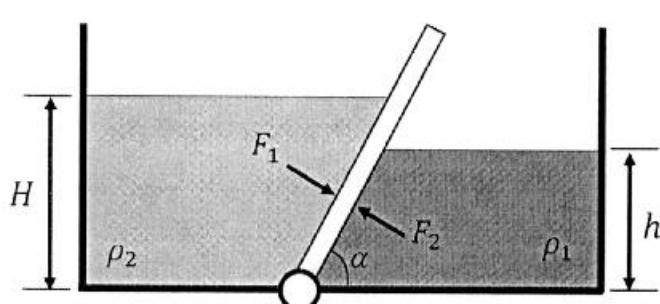
۲) جریان غیرلزج، آدیباتیک و پایا - در حالت خاصی بر هم عمودند.

۳) جریان دوبعدی، آیزنتروپیک و پایا - عمودند.

۴) جریان آیزنتروپیک و پایا - در حالت کلی ارتباطی با هم ندارند.

۵۴- در چهای با وزن مشخص دو مایع را همانند شکل به گونه‌ای جدا کرده که سیستم در تعادل استاتیکی قرار دارد.

اگر نسبت $\frac{F_1}{F_2}$ مشخص باشد، نسبت $\frac{h}{H}$ ، کدام است؟



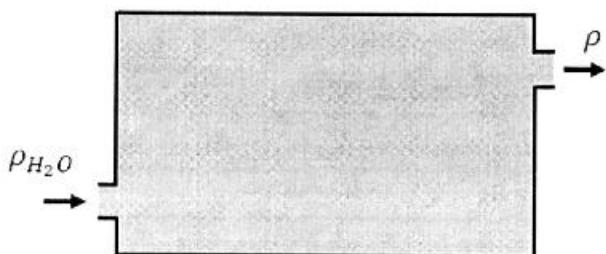
$$\sqrt{\frac{\rho_2 F_2}{\rho_1 F_1}} \quad (1)$$

$$\sqrt{\frac{\rho_1 F_1}{\rho_2 F_2}} \quad (2)$$

$$\frac{\rho_2 F_2}{\rho_1 F_1} \quad (3)$$

$$\frac{\rho_1 F_1}{\rho_2 F_2} \quad (4)$$

۵۵- مخزنی در ابتدا با آب نمک پر شده است. سپس آب خالص به صورت پایا وارد مخزن شده و با آب نمک مخلوط می‌شود. اگر سیال همزنمان با ورود آب خالص از مخزن خارج شود، کدام یک از روابط زیر درست است؟



$$\int \rho (\vec{V} \cdot \hat{n}) dA = 0 \quad (1)$$

$$\frac{\partial}{\partial t} \int \rho dV = 0 \quad (2)$$

$$V_{in} A_{in} = V_{out} A_{out} \quad (3)$$

$$\rho_{H_2O} V_{in} A_{in} = \rho_{out} V_{out} A_{out} \quad (4)$$

۵۶- اگر $v = -\frac{x}{x^2+y^2}$ و $u = \frac{y}{x^2+y^2}$ مؤلفه‌های یک میدان سرعت دوبعدی باشند، مقدار گردش (Γ) برای این میدان سرعت، چند مترمربع بر ثانیه است؟

$$2\pi \quad (4)$$

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

$$\pi \quad (2)$$

$$\frac{3}{4}\pi \quad (1)$$

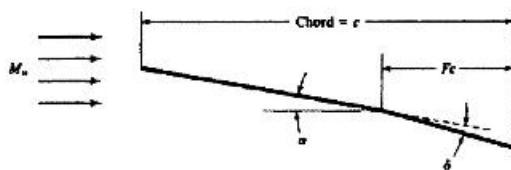
مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۱۱

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

- ۵۷ با استفاده از تئوری اختلالات اندک، ضریب پسا (C_d) برای ایرفویل نشان داده شده که در مقابل یک جریان مافق صوت با عدد ماخ M_∞ قرار می‌گیرد، کدام است؟



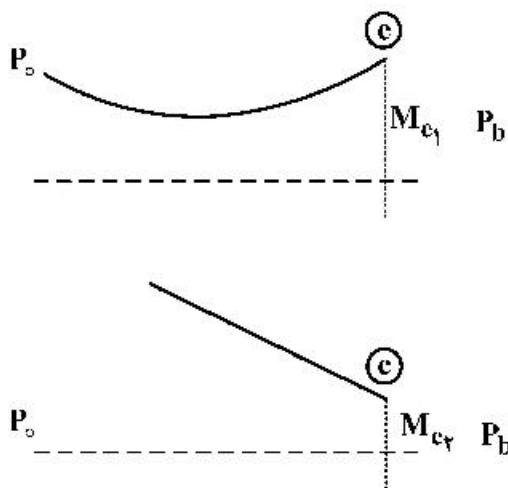
$$\frac{4}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} (\alpha^r + F^r \delta^r) \quad (2)$$

$$\frac{4}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} (\alpha^r + F^r \delta^r + 2F\alpha\delta) \quad (4)$$

$$\frac{4}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} (\alpha^r + F^r \delta^r - 2F\alpha\delta) \quad (1)$$

$$\frac{4}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} (\alpha^r + F^r \delta^r + 2F\alpha\delta) \quad (3)$$

- ۵۸ دو نازل همگرا-واگرا و همگرای شکل زیر را برای مقادیر مختلف P_e و فشار محیط P_b ، در نظر بگیرید. اگر عدد ماخ صفحه خروجی نازلها باشد، کدام عبارت درست است؟



(۱) M_{e1} و M_{e2} می‌توانند مادون صوت، مافق صوت یا صوتی باشند.

(۲) M_{e1} می‌تواند فقط مادون صوتی یا مافق صوت باشد و M_{e2} می‌تواند مادون صوت یا صوتی باشد.

(۳) M_{e1} می‌تواند فقط مافق صوت یا صوتی باشد و M_{e2} می‌تواند مادون صوت یا صوتی باشد.

(۴) M_{e1} می‌تواند فقط مادون صوت یا صوتی باشد و M_{e2} می‌تواند مادون صوت یا مافق صوت باشد.

- ۵۹ پروفیل سرعت یک سیال در نزدیکی سطح یک دیواره برابر با $\frac{u}{U_\infty} = \sin(\frac{\pi y}{2\delta})$ است. اگر وزن مخصوص این سیال $g/2$ باشد، ورتیسیتی الگا شده از روی سطح دیواره به درون جریان، کدام است؟

$$\frac{\pi U_\infty}{2\delta} \quad (1)$$

$$-\frac{\pi}{2\delta} \quad (2)$$

$$-\frac{\pi U_\infty}{2\delta} \quad (3)$$

$$\frac{\pi}{2\delta} \quad (4)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۶۰- تغییرات فشار در جریان دوبعدی آیزونتروپیک مافوق صوت در امتداد خطوط مشخصه راست و چپ، کدام است؟
(θ شیب محلی بردار سرعت است.)

$$\frac{dp}{p} = \pm \frac{\gamma M}{\sqrt{M^2 - 1}} d\theta \quad (2)$$

$$\frac{dp}{p} = \frac{\pm \gamma M^2}{\sqrt{M^2 - 1}} d\theta \quad (1)$$

$$\frac{dp}{p} = \pm \frac{M^2}{\sqrt{M^2 - 1}} \frac{d\theta}{\theta} \quad (4)$$

$$\frac{dp}{p} = \pm \frac{M^2}{\sqrt{M^2 - 1}} \frac{d\theta}{\gamma} \quad (3)$$

- ۶۱- در جریان عبوری از یک محفظه احتراق موتور توربینی، کدام عبارت درست است؟

$$\frac{ds}{R} = \frac{dP_e}{P_e} - \frac{\gamma}{1-\gamma} \frac{dT_e}{T_e} \quad (2)$$

$$\frac{ds}{R} = \frac{\gamma}{1-\gamma} \frac{dT_e}{T_e} - \frac{dP_e}{P_e} \quad (1)$$

$$\frac{ds}{R} = \frac{dP_e}{P_e} - \frac{\gamma}{\gamma-1} \frac{dT_e}{T_e} \quad (4)$$

$$\frac{ds}{R} = \frac{\gamma}{\gamma-1} \frac{dT_e}{T_e} - \frac{dP_e}{P_e} \quad (3)$$

- ۶۲- بازده کلی یک موتور توربوفن با کدام نسبت تقریبی سرعت متوسط هوای خروجی از موتور (\bar{u}_e) و سرعت هواییما (u_e) حداکثر خواهد شد؟

$$u \approx \frac{\bar{u}_e}{2} \quad (2)$$

$$u \approx \bar{u}_e \quad (1)$$

$$u \approx 2\bar{u}_e \quad (4)$$

$$\frac{3}{4}\bar{u}_e \quad (3)$$

- ۶۳- در یک رم جت ایدئال، دمای گازهای خروجی از محفظه و نازل به ترتیب 2000 و 500 کلوین و دمای هوای ورودی به موtor 200 K است. رابطه سرعت متوسط گازهای خروجی از موtor \bar{u}_e و سرعت پرنده u_e کدام است؟

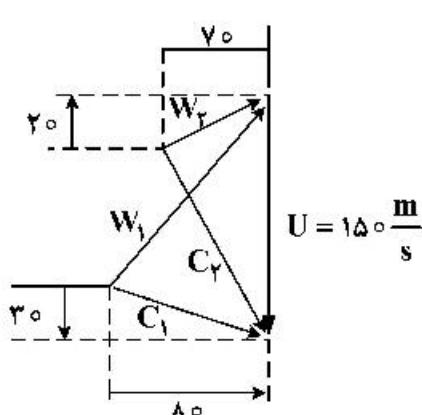
$$u_e = \sqrt{10} \bar{u}_e \quad (2)$$

$$u_e = \sqrt{2} \bar{u}_e \quad (1)$$

$$u_e = \sqrt{5} \bar{u}_e \quad (4)$$

$$u_e = 4 \bar{u}_e \quad (3)$$

- ۶۴- در یک کمپرسور تک طبقه محوری، مثلثهای سرعت در شعاع میانی به صورت زیر است. اگر دما و فشار سکون هوای در ورود به روتور 300 K و 200kPa باشد، تغییر دمای سکون در روتور چند K است؟



$$CP, \text{air} = 1000 \frac{\text{J}}{\text{kg} \cdot \text{K}}$$

سرعت مطلق ($\frac{\text{m}}{\text{s}}$)

سرعت نسبی ($\frac{\text{m}}{\text{s}}$)

سرعت روتور (U)

۱۵ (۱)

۲۰ (۲)

۱۰ (۳)

۲۵ (۴)

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

مهندسی هوا فضا - کد (۱۴۷۹)

صفحه ۱۳

649A

۶۵- جریان زیرصوتی وارد لوله‌ای با اصطکاک و سطح مقطع ثابت می‌شود این جریان در خروجی لوله به ماخ بک می‌رسد. اگر طول لوله را افزایش دهیم، کدام عبارت درست است؟

- (۱) دبی عبوری از لوله و آنتروپی خروجی لوله کاهش می‌یابد.
- (۲) ماخ در ورودی لوله و آنتروپی در خروجی لوله کاهش می‌یابد.
- (۳) ماخ در ورودی لوله کاهش و آنتروپی جریان در خروجی لوله افزایش می‌یابد.
- (۴) شوک عمودی در لوله ایجاد و آنتروپی در خروجی افزایش می‌یابد.

۶۶- در مورد راندمان سیکل اتو و دیزل کدام گزینه درست است؟

- (۱) در نسبت تراکم یکسان، راندمان سیکل اتو و در ماکزیمم فشار یکسان، راندمان سیکل دیزل بیشتر است.
- (۲) در نسبت تراکم یکسان، راندمان سیکل دیزل و در ماکزیمم فشار یکسان، راندمان سیکل اتو بیشتر است.
- (۳) راندمان سیکل دیزل در هر دو حالت نسبت تراکم یکسان و ماکزیمم فشار یکسان، بیشتر است.
- (۴) راندمان سیکل اتو در هر دو حالت نسبت تراکم یکسان و ماکزیمم فشار یکسان، بیشتر است.

۶۷- در یک توربین بخار، سیال ورودی با شرایط 15 MPa و 600°C وارد شده و در فشار 10 kPa خارج می‌شود. اگر راندمان توربین 90% باشد، مقدار کار واحد جرم توربین چند کیلوژول بر کیلوگرم است؟

$$\textcircled{1} \quad P = 15\text{ MPa}, T = 600^\circ\text{C}, s = 6.7 \frac{\text{kJ}}{\text{kgK}}, h = 3500 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$$

$$\textcircled{2} \quad P = 10\text{ kPa}, h_f = 200 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}, hg = 2600 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}, s_f = 0.7 \frac{\text{kJ}}{\text{kgK}}, s_g = 8.7 \frac{\text{kJ}}{\text{kgK}}$$



۶۸- مخزن زیر در ابتدای فرایند، حاوی O_2 و CO_2 به صورت جداگانه است. پس از مخلوط شدن گازها، دمای مخلوط به 360 K می‌رسد. فشار مخزن چند کیلوپاسکال است؟

O_2	CO_2
1 kmol	1 kmol
100 kPa	200 kPa
300 K	400 K

- (۱) 160
- (۲) 300
- (۳) 140
- (۴) 150

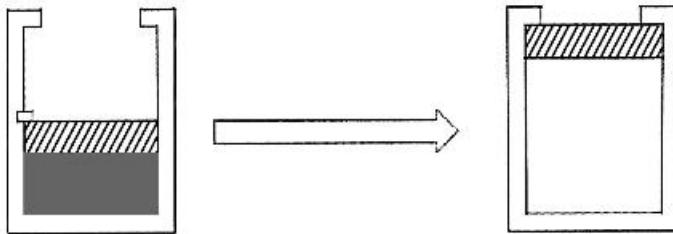
مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۱۴

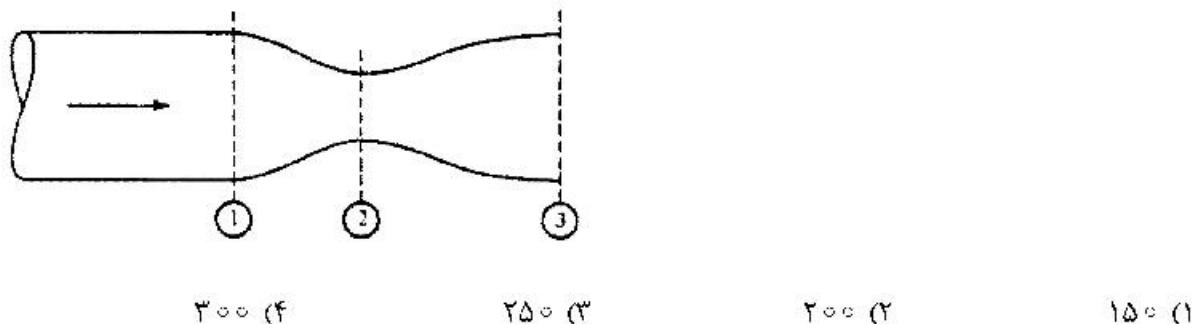
649A

مهندسی هوا فضا - کد (۱۴۷۹)

- ۶۹- سیال درون یک سیلندر و پیستون مطابق شکل زیر به صورت ناگهانی منبسط می‌شود. کدام یک از گزینه‌های زیر درست است؟

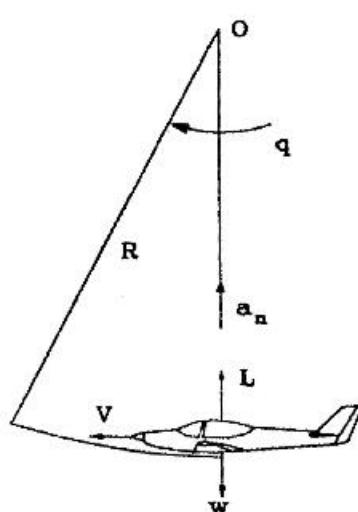


- (۱) فرایند برگشت‌ناپذیر است و به حالت اولیه بر نمی‌گردد.
 (۲) فقط با انجام کار بر روی سیستم می‌توان سیستم را به حالت اولیه بازگرداند.
 (۳) با انجام کار بر روی سیستم و گرفتن گرمای می‌توان سیستم را به حالت اولیه برگرداند.
 (۴) با انجام کار بر روی سیستم و گرمای دادن به سیستم می‌توان سیستم را به حالت اولیه برگرداند.
- ۷۰- یک نازل همگرا - و آگرا به شکل زیر است. اگر دما در سه مقطع ۱ و ۲ و ۳ به ترتیب برابر با ۲۵۰۰، ۲۵۰۰ و ۵۰۰ کلوین باشد و همچنین سرعت در مقطع ۱ و ۲ به ترتیب برابر با یک متربрثانیه و ۱۰۰ متربرثانیه باشد، مقدار سرعت در مقطع ۳ تقریباً چند متربرثانیه است؟ (فرض کنید که شبیه‌وره آدیباً تیک است).



mekanik پرواز (کنترل اتوماتیک، عملکرد، پایداری و کنترل):

- ۷۱- شکل رویه‌رو هواپیما را در یک مانور بالاکش (Pull Up) نشان می‌دهد. اگر V سرعت هواپیما و R شعاع مسیر دورانی و g شتاب جاذبه باشد، ضریب بار واردہ به هواپیما (n) در حالت نشان داده شده کدام است؟



$$\frac{V^2}{R \cdot g} - 1 \quad (1)$$

$$\sqrt{\frac{V^2}{R \cdot g}} - 1 \quad (2)$$

$$\sqrt{\frac{V^2}{R \cdot g}} + 1 \quad (3)$$

$$\frac{V^2}{R \cdot g} + 1 \quad (4)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۷۲- در فرایند دور زدن هواپیما در ارتفاع ثابت، حداقل شعاع دور زدن در چه حالت حاصل می شود؟

(۱) حداکثر زاویه غلت و حداقل سرعت

(۲) حداکثر زاویه حمله و حداکثر نیروی موتور

(۳) حداکثر زاویه غلت و حداقل سرعت

(۴) حداقل سرعت و حداکثر زاویه حمله

- ۷۳- یک هواپیمای جت دو موتوره با مشخصات زیر در حال برخاستن از روی باند است، که یکی از موتورهای آن

خاموش می شود. در کدام حالت هواپیما می تواند برخاستن را به اتمام برساند؟

m	وزن هواپیما	3000 N	نیروی محرکه هر موتور
C_D	ضریب پسا	25 m^2	مساحت بالها
C_L	ضریب برآ	50 m/s 0.02	سرعت واماندگی ضریب اصطکاک باند
		1.25 kg/m^3	چگالی اتمسفر

$$m = 10000\text{ N}, \quad C_D = 0.05, \quad C_L = 2 \quad (۱) \quad m = 50000\text{ N}, \quad C_D = 0.1, \quad C_L = 1/8 \quad (۱)$$

$$m = 15000\text{ N}, \quad C_D = 0.05, \quad C_L = 2/3 \quad (۲) \quad m = 12000\text{ N}, \quad C_D = 0.04, \quad C_L = 1 \quad (۲)$$

- ۷۴- رابطه بین سرعت متناظر با حداقل تراست مورد نیاز ($V_{min T}$) و حداقل توان مورد نیاز ($V_{min P}$) کدام است؟

$$V_{min T} = \sqrt{3} V_{min P} \quad (۲)$$

$$V_{min T} = \frac{1}{\sqrt{2}} V_{min P} \quad (۱)$$

$$V_{min T} = V_{min P} \quad (۴)$$

$$V_{min T} = \sqrt[3]{3} V_{min P} \quad (۳)$$

- ۷۵- در نمودار $V-L$ براساس مقررات FAR-۲۵، بارهای ناشی از تندباد برای چه سرعت هایی بررسی می شوند؟

(۱) سرعت واماندگی، سرعت کروز، سرعت گوشه

(۲) سرعت واماندگی، سرعت کروز، سرعت شیرجه

(۳) سرعت گوشه، سرعت حداقل کنترل، سرعت کروز

(۴) سرعت گوشه، سرعت کروز، سرعت شیرجه

- ۷۶- اثر مومنتوم زاویه ای سیستم های چرخان هواپیما (مثل موتور، ملح و ...) در کدام پک از معادلات حرکت ظاهر می شود؟

(۱) معادلات سینماتیک خطی

(۲) معادلات سینماتیک دورانی

(۳) معادلات سینماتیک خطی

(۴) معادلات سینماتیک دورانی

- ۷۷- کدام یک از گزینه های زیر در خصوص کاربرد اصلی معادلات حرکتی اختلالی (خطی شده) هواپیما درست است؟

(۱) ارزیابی پایداری دینامیکی و شناسایی مودها

(۲) محاسبه پارامترهای تریم هواپیما در پرواز کروز

(۳) امکان سنجی پرواز هواپیما در مانورهای دائم و پرواز کروز

(۴) محاسبه نیرو و ممان های اختلالی تحت اثر اغتشاشات

- ۷۸- آیا برای تریم نمودن هواپیما در پرواز کروز، حتماً باید نیروهای روی فرامین کنترلی نیز صفر شود؟

(۱) بله

(۲) بستگی به نوع هواپیما دارد.

(۳) خیر

(۴) بله، تریم یعنی صفر نمودن نیرو و ممان های روی هواپیما

- ۷۹- در صورتی که بردار سرعت هواپیما در دستگاه بدنی \vec{V}^b و بردار سرعت زاویه ای آن در دستگاه بدنی $\vec{\omega}^b$ باشد،

کدام گزینه در خصوص پرواز مانوری دائم $PULL-UP$ نادرست است؟

$$\vec{\omega}^b \neq 0 \quad (۲)$$

$$\vec{\omega}^b = Q \vec{j} \quad (۱)$$

$$\vec{\omega}^b = \vec{P}i + \vec{Q}\vec{j} \quad (۴)$$

$$\vec{\omega}^b = \omega \cdot \vec{V}^b = 0 \quad (۳)$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

-۸۰ مجھولات معادلات حرکت هواپیما در پرواز دائم کروز متقارن ($\alpha = \beta$) کدام است؟

(۱) میزان جایه‌جایی سطوح کنترلی

(۲) قدرت موتور، زاویه حمله و میزان جایه‌جایی سکان افقی

(۳) سرعت و ارتفاع کروز به همراه قدرت موتور لازم برای کروز

(۴) سرعت و میزان جایه‌جایی سکان افقی

-۸۱ کدامیک از عبارات زیر پایداری استاتیکی طولی و ترمیم‌پذیری ذاتی هواپیما را تضمین می‌کند؟

$Cm_\alpha > 0 ; Cm_\phi < 0$ (۲)

$Cm_\alpha < 0 ; Cm_\phi > 0$ (۱)

$Cm_\alpha > 0 ; Cm_\phi > 0$ (۴)

$Cm_\alpha < 0 ; Cm_\phi < 0$ (۳)

-۸۲ ویژگی‌های مود فوگوئید در یک هواپیمای هواسر (گلایدر) در مقایسه با یک جنگنده چگونه است؟

(۱) فرکانس کمتر و ضریب میرایی نسبی نیز کمتر است.

(۲) فرکانس کمتر و ضریب میرایی نسبی زیادتر است.

(۳) فرکانس زیادتر و ضریب میرایی نسبی نیز زیادتر است.

(۴) فرکانس زیادتر و ضریب میرایی نسبی کمتر است.

-۸۳ کدام گزینه در مورد تعریف حاشیه پایداری استاتیکی طولی هواپیما درست است؟

(۱) فاصله مرکز جرم هواپیما تا مرکز آبرودینامیکی بال

(۲) فاصله مرکز خنثی هواپیما تا مرکز آبرودینامیکی بال

(۳) فاصله عقب‌ترین محل مرکز جرم هواپیما تا جلوترین محل مرکز جرم هواپیما

(۴) فاصله مرکز جرم هواپیما تا مرکز خنثی هواپیما

-۸۴ معادلات حاکم بر دینامیک طولی یک سیستم پروازی پایدار دینامیکی ذاتی به صورت زیر است. در این حالت کدام عبارت درست است؟

$$\ddot{\alpha} = a\alpha + b\dot{q} + c\delta$$

$$\dot{q} = e\alpha + d\dot{q} + f\delta$$

$b < 0$ (۴)

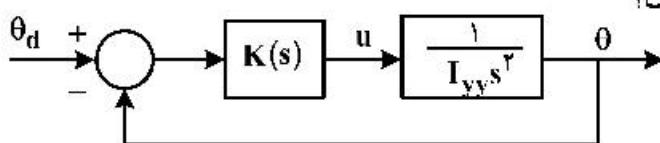
$b > 0$ (۳)

$d < 0$ (۲)

$d > 0$ (۱)

-۸۵ در سیستم زیر می‌خواهیم θ مقدار مطلوب را که به صورت پله اعمال می‌شود، بدون خطای ماندگار دنبال کند.

کدام گزینه در مورد کنترل کننده $K(s)$ درست است؟



(۱) استفاده از کنترل کننده PID کافی است.

(۲) استفاده از کنترل کننده PID لازم است.

(۳) تعیین نوع کنترل کننده بدون داشتن مقدار I_{yy} ممکن نیست.

(۴) استفاده از کنترل کننده PI کافی است.

-۸۶ یک سیستم موتور خطی به صورت زیر بیان شده است. کدام مورد در خصوص رفتار دینامیکی سیستم درست است؟ $x_1(t)$ و $x_2(t)$ متغیرهای حالت و $r(t)$ ورودی است و خروجی $(c(t) = x_1(t))$

$$\frac{d}{dt}x_1(t) - x_2(t) = 0$$

$$\frac{d}{dt}x_2(t) + 2x_1(t) + 3x_2(t) = r(t)$$

critically damped (۲)

underdamped (۴)

undamped (۱)

over damped (۳)

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

-۸۷- پاسخ فرکانس یک سیستم خطی در جدول زیر آمده است، حد فاز (phase margin) و حد اندازه (gain margin) سیستم برابر کدام است؟

$ G(j\omega) $	۱/۳	۱/۲	۱/۵	۰/۸	۰/۵	۰/۳
$< G(j\omega)$	-۱۱۰	-۱۲۰	-۱۳۰	-۱۴۰	-۱۸۰	-۲۰۰

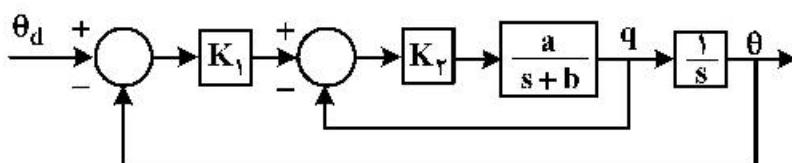
-۵°, -۶db (۲)

-۵°, ۶db (۱)

۵°, -۶db (۴)

۵°, ۶db (۳)

-۸۸- در سیستم حلقه بسته زیر، با افزایش K کدام عبارت درست است؟



(۱) فرکانس طبیعی و ضریب میرایی زیاد می شود.

(۲) فرکانس طبیعی تغییر نمی کند و ضریب میرایی زیاد می شود.

(۳) فرکانس طبیعی زیاد و ضریب میرایی کم می شود.

(۴) فرکانس طبیعی زیاد می شود و ضریب میرایی تغییر نمی کند.

-۸۹- تابع تبدیل حلقه بسته یک سیستم به صورت زیر است. خطای ماندگار سیستم به ازای ورودی پله واحد، کدام است؟

$$T(s) = \frac{96(s+3)}{(s+\lambda)(s^2 + \lambda s + 24)}$$

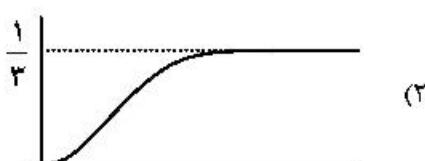
$\frac{\lambda}{96}$ (۲)

$\frac{1}{96}$ (۱)

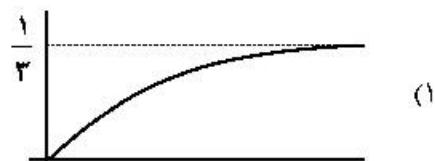
(۴) صفر

$\frac{3}{96}$ (۳)

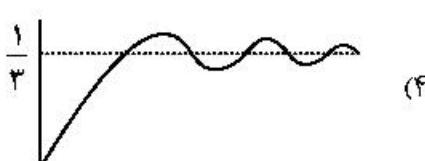
-۹۰- کدام گزینه نمایش پاسخ تقریبی سیستم $G(s) = \frac{1}{(s+1)(s+\frac{3}{2})(s+2)}$ ، به ورودی پله واحد است؟



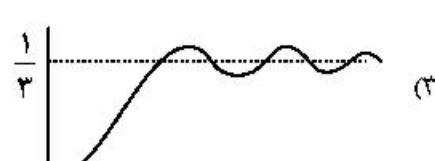
(۲)



(۱)



(۴)

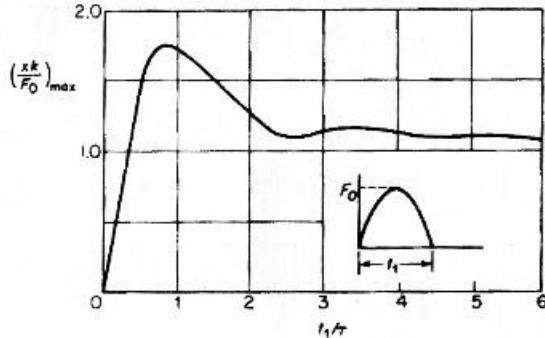


(۳)

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

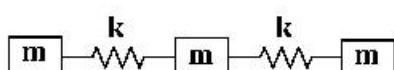
سازه‌های هواپی (دینامیک، ارتعاشات، مقاومت مصالح، تحلیل سازه‌ها):

- ۹۱ در شکل منحنی پاسخ شوک برای پالس نیروی نیم سینوسی نشان داده شده است. کدام گزینه نادرست است؟
 (فرض کنید زمان دوام پالس $1/\pi$ برابر $1/\pi$ ثانیه است)



- (۱) بدترین پاسخ مربوط به سامانه‌ای است که فرکانس طبیعی آن کمتر از $1/\pi$ هرتز است.
 (۲) اگر فرکانس سامانه بسیار بالا باشد جایه‌جایی آن تقریباً برابر جایه‌جایی حالت استاتیک است.
 (۳) برای برخی سامانه‌ها پاسخ سامانه می‌تواند بیش از دو برابر پاسخ حالت استاتیک باشد.
 (۴) در فرکانس‌های طبیعی کمتر در $1/\pi$ Hz عایق‌سازی شوک (Shock Isolation) رخ داده است.

- ۹۲ در مورد سیستم سه درجه آزادی زیر، کدام جمله نادرست است؟



- (۱) سیستم دارای دو فرکانس طبیعی است.

$$(2) \text{ شکل مود اول } \begin{pmatrix} -\pi/5 \\ -\pi/5 \\ -\pi/5 \end{pmatrix} \text{ است.}$$

- (۳) یکی از فرکانس‌های طبیعی صفر است.

$$(4) \text{ شکل مود اول } \begin{pmatrix} 100 \\ 100 \\ 100 \end{pmatrix} \text{ است.}$$

- ۹۳ در مورد جاذب ارتعاش، کدام جمله نادرست است؟

- (۱) وقتی مناسب است که تحریک ورودی هارمونیک باشد.

- (۲) فرکانس طبیعی جرم جاذب باید $\frac{1}{\sqrt{2}}$ برابر فرکانس تحریک باشد.

- (۳) سیستم دارای جاذب ارتعاش، حداقل دو درجه ازادی دارد.

- (۴) همه انرژی ورودی به جرم جاذب منتقل می‌شود و جرم اصلی حرکت ندارد.

- ۹۴ ذره‌ای با سرعت زیاد به پنل خورشیدی ماهواره‌ای برخورد می‌کند و پنل به نوسان افتاده و پس از مدتی، نوسان

- میرا می‌شود. با فرض میرایی ویسکوز، اگر دامنه نوسان در سیکل اول $1/\pi$ m باشد و بعد از 10 سیکل دیگر دامنه

- به $\frac{e^{-\pi}}{10}$ کاهش یابد، مقدار میرایی (C) بحسب $\frac{8}{m} N$ چقدر است؟ ($f_n = 1 Hz$, $m = 10 kg$) (از فرض میرایی

کم استفاده شود).

$$(1) \pi$$

$$(2) 2\pi$$

$$(3) 4\pi$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

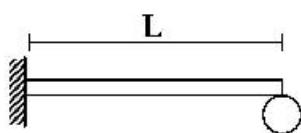
صفحه ۱۹

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

- ۹۵- شکل زیر، مدل بال هواپیمای جنگنده‌ای را نشان می‌دهد که مخزن خارجی به جرم $m = 2000 \text{ kg}$ در نوک آن متصل است. اگر بعد از رهاشدن مخزن خارجی، نوک بال 10 cm بالاتر در تعادل استاتیکی قرار گیرد و بتوان از

جرم بال در مقابل جرم مخزن صرف نظر کرد، پریود نوسان قبل از رهاشدن مخزن چند ثانیه است؟ ($g = 10 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}$)



$$M = 2000 \text{ kg}$$

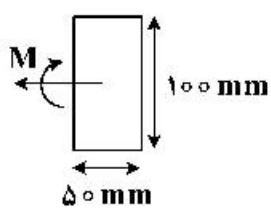
- (۱) $\frac{\pi}{2}$
 (۲) $\frac{\pi}{3}$
 (۳) $\frac{\pi}{2\pi}$
 (۴) $\frac{\pi}{4}$

- ۹۶- نیروی نوسانی ایجاد شده توسط موتور یک پرنده بدون سرنشین با فرکانس 10 Hz به بدنه پرنده منتقل شده، در کارکرد قطعات آن اختلال ایجاد می‌کند. اگر موتور صلب باشد، با اضافه کردن چند قطعه لاستیکی در محل اتصال آن، می‌توان نیروی منتقل شده را کاهش داد. اگر جرم موتور 1 kg باشد، سفتی لاستیک‌های زیر آن چند

نیوتون بر متر باشد تا، فقط $\frac{1}{9}$ نیرو به پرنده منتقل شود؟ (از میرایی صرف نظر شود.)

- (۱) $44\pi^2$
 (۲) $40\pi^2$
 (۳) $36\pi^2$
 (۴) $22\pi^2$

- ۹۷- تیری از جنس پلیمر با مقطع مستطیلی تحت اثر گشتاور خمی M قرار دارد. اگر مدول الاستیسیته این جنس در حالت فشار ۲ برابر حالت کشش باشد، نسبت اندازه بیشترین تنش کششی به بیشترین تنش فشاری در تیر، کدام است؟



- (۱) $\frac{2-\sqrt{2}}{2\sqrt{2}+2}$
 (۲) $\frac{2-\sqrt{2}}{2\sqrt{2}-2}$
 (۳) $\frac{\sqrt{2}-1}{2\sqrt{2}+2}$
 (۴) $\frac{\sqrt{2}-1}{2\sqrt{2}-2}$

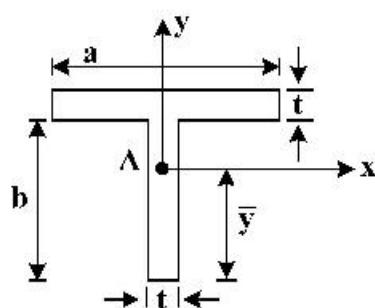
- ۹۸- جسمی تحت بار مرکب قرار گرفته است و در نقطه‌ای از جسم تنش‌های زیر به طور همزمان وارد می‌شوند. تنش‌های اصلی در این جسم برابر با کدام است؟



- (۱) $(0, -50)$
 (۲) $(75, 25)$
 (۳) $(50, 50)$
 (۴) $(100, -50)$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۹۹- مقطع تیری مطابق شکل است. کدام گزینه برای تنش برشی ناشی از بار عرضی V در نقطه A (مرکز سطح)، درست است؟



$$\tau_{yx} = \frac{V\bar{y}^2}{2I_{yy}} \quad (1)$$

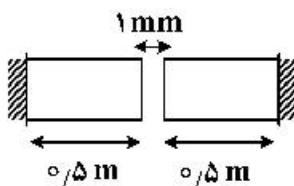
$$\tau_{xz} = \frac{Va(b-\bar{y}^2)}{I_{xx}} \quad (2)$$

$$\tau_{xy} = \frac{Va(b-\bar{y}^2)}{I_{yy}} \quad (3)$$

$$\tau_{yz} = \frac{V\bar{y}^2}{2I_{xx}} \quad (4)$$

- ۱۰۰- دو میله فولادی با ابعاد مشابه و طول $5/5\text{ m}$ با فاصله اولیه 1 mm از هم به طور همزمان گرم می‌شوند. حداکثر دمایی که به ازای آن شکست رخ می‌دهد. چند درجه سانتی‌گراد است؟

$$(\alpha = 10^{-5}/^\circ\text{C}, E = 200\text{ GPa}, \sigma_{uc} = 400\text{ MPa})$$



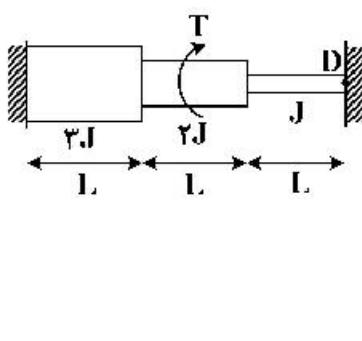
۱۰۰ (۱)

۲۰۰ (۲)

۳۰۰ (۳)

۴۰۰ (۴)

- ۱۰۱- وسط محور پلهای دو سر گیردار در شکل زیر، گشتاور T اعمال می‌شود، گشتاور عکس العمل در نقطه D کدام است؟ (J ممان دوم قطبی سطح است).



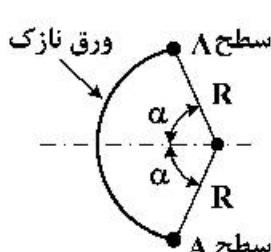
$$\frac{5}{14}T \quad (1)$$

$$\frac{7}{22}T \quad (2)$$

$$\frac{9}{22}T \quad (3)$$

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

- ۱۰۲- ورق شکل مقابل، کمانی از یک دایره است که دو سطح مرکز با مساحت A در دو انتهای آن قرار دارند. اگر مساحت مقطع ورق نازک در مقایسه با سطوح A، ناچیز و قابل صرف نظر باشد مرکز برش در چه فاصله‌ای از مرکز دایره قرار می‌گیرد؟



$$\left(0 < \alpha < \frac{\pi}{2} \right)$$

$$\frac{R \cos \alpha}{\alpha} \quad (1)$$

$$R \cos \alpha \quad (2)$$

$$\frac{R \alpha}{\sin \alpha} \quad (3)$$

$$0 \quad (4)$$

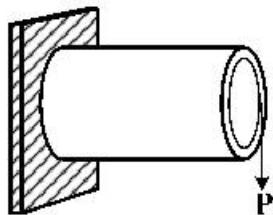
مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۲۱

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

۱۰۳ - بیشترین جریان برشی q کدام است؟ (شعاع استوانه R است).



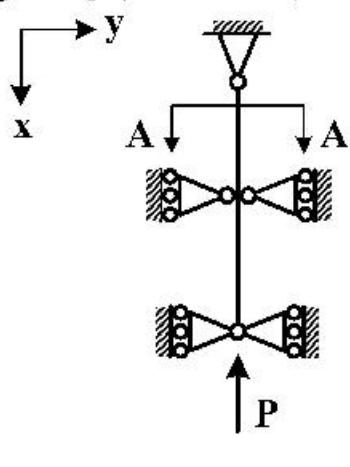
$$\frac{P}{\pi R} \quad (1)$$

$$\frac{\gamma P}{\pi R} \quad (2)$$

$$\frac{5}{2} \frac{P}{\pi R} \quad (3)$$

$$\frac{P}{2\pi R} \quad (4)$$

۱۰۴ - تیغ دو سر لولا به طول l در وسط فقط در صفحه $y-z$ مطابق شکل به صورت لولا مقید شده است. بار کمانش کدام است؟

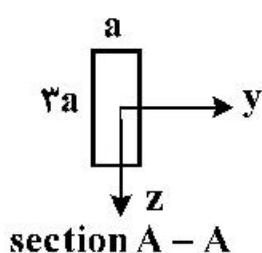


$$\frac{\pi^2 E a^4}{4l^2} \quad (1)$$

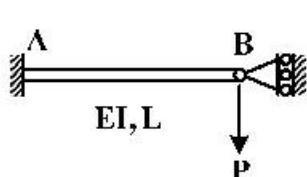
$$\frac{1}{3} \frac{\pi^2 E a^4}{l^2} \quad (2)$$

$$\frac{9}{4} \frac{\pi^2 E a^4}{l^2} \quad (3)$$

$$\frac{\pi^2 E a^4}{l^2} \quad (4)$$



۱۰۵ - در تیغ مقابل مقدار دوران نقطه B، کدام است؟ (از تغییر شکل برشی و محوری صرف نظر می‌شود).



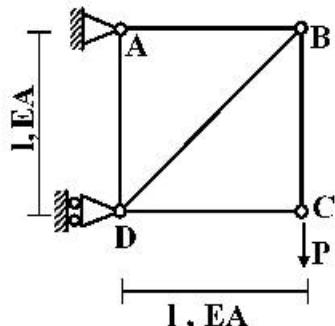
$$\frac{PL^3}{4EI} \quad (1)$$

$$\frac{PL^3}{2EI} \quad (2)$$

$$\frac{3PL^3}{2EI} \quad (3)$$

$$\frac{2PL^3}{EI} \quad (4)$$

- ۱۰۶- در خرپای مقابله مقدار جایه حاصلی قائم نقطه C، کدام است؟



$$\frac{(\sigma + \epsilon\sqrt{\tau})Pl}{E\Lambda} \quad (1)$$

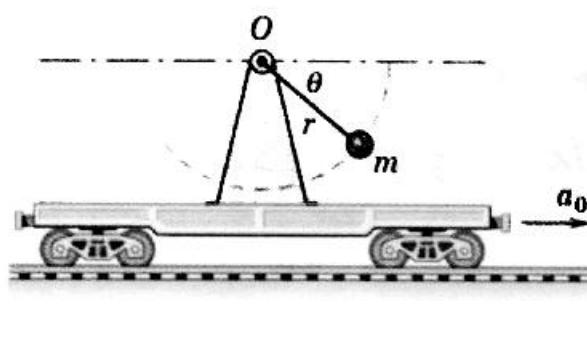
$$\frac{(s + \sqrt{\gamma})P_1}{EA} \quad (3)$$

$$\frac{(\gamma + \sqrt{\gamma})P_1}{H\Delta} \quad (\text{v})$$

$$\frac{(3 + 2\sqrt{2})\pi}{EA} \quad (8)$$

- ۱۰.۷ در شکل زیر و اگر با شتاب a در حال حرکت است. اگر آونگ را $\theta = 0^\circ$ ، ها کنیم، حداکثر کشش T در میله

$$(m = 1\text{ kg}, a_0 = \frac{g}{\sqrt{\frac{T}{m}}}) \text{ به وجود می‌آید؟}$$



$$\frac{4\pi}{3}$$

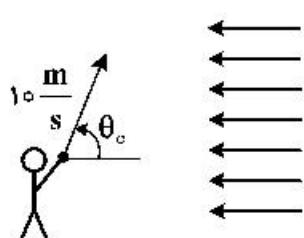
1

$$\frac{\pi}{\gamma}$$

$$-\pi \text{ (f)}$$

- ۱۰۸- شخصی توپی را با سرعت $\frac{m}{s}$ ۱۰ به طرف بالا پرتاب می‌کند، وزش باد سبب می‌شود که توپ دارای شتاب افقی

به اندازه $\frac{m}{2}$ به طرف چپ بشود. اگر زاویه پرتاب توپ نسبت به افق $\theta = 60^\circ$ باشد، شعاع اینجا در نقطه اوج



$$(g = 10 \frac{m}{s^2})$$

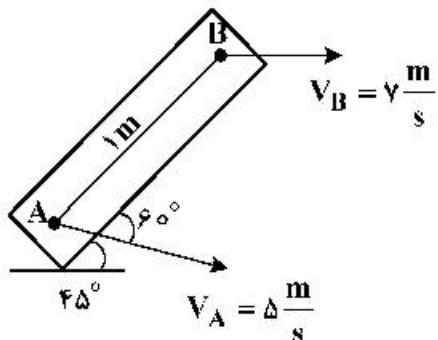
$$\gamma/\lambda = \sqrt{\gamma} \quad (1)$$

$$\delta + \sqrt{\gamma} \text{ (r)}$$

$$\delta = \sqrt{r} \quad (1)$$

$$\theta/\Delta = \frac{\sqrt{r}}{12} \quad (\text{F})$$

- ۱۰۹- مرکز آنی دوران جسم زیر کدام است؟ ($\sin 15^\circ = 0,26$)



$$B_{\text{بالای نقطه}} = \frac{\sqrt{3}}{2} m$$

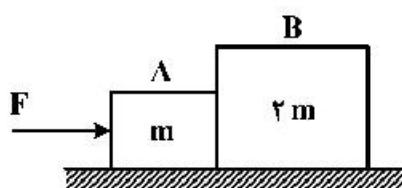
۲) مرك آن، ندارد، حیون، حسیم صلب نیست.

$$B_{\text{بالا}} = \frac{\sqrt{2}}{m} \text{ نقطه}$$

$$\Delta \text{ بالاى نقطه} = \frac{\sqrt{3}}{2} m$$

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

- ۱۱۰- در شکل زیر دو بلوک A و B در تماس با یکدیگر روی یک سطح افقی بدون اصطکاک قرار دارند. اگر نیروی F به بلوک A وارد شود، چه نیرویی از بلوک A به بلوک B وارد می‌شود؟



F (۱)

$\frac{1}{2}F$ (۲)

$\frac{3}{2}F$ (۳)

$\frac{2}{3}F$ (۴)

طراحی اجسام پرنده:

- ۱۱۱- «الزامات ایروالاستیک» به عنوان اطلاعات ورودی کدام یک از فازهای طراحی و «پیکربندی کامل خارجی» به عنوان اطلاعات خروجی کدام یک از فازهای طراحی یک هواپیما محسوب می‌شوند؟

۱) طراحی مقدماتی - طراحی مقدماتی

۲) طراحی جزئیات - طراحی جزئیات

۳) طراحی مفهومی - طراحی مفهومی

- ۱۱۲- الزامات کدام یک از آینینامه‌های زیر جهت اعطای گواهینامه به یک هواپیما دوزیست با دو موتور توربوفراپ و وزن ۱۲۰۰۰ پوند مورد استفاده قرار می‌گیرند؟

CS-۲۵ (۴)

CS-۲۷ (۳)

CS-۲۳ (۲)

CS-۲۲ (۱)

Military Trainer (۴)

Single Engine (۳)

Agricultural (۲)

Home built (۱)

- ۱۱۴- وزن برخاست یک جت مسافربری با ۱۰۰ مسافر، ۱۰۰,۰۰۰ پوند است. در صورتی که این هواپیما برای ۵ ساعت پرواز و ۱۰ درصد سوخت رزرو طراحی شده باشد و موتورهای آن به طور متوسط ۱۰۰ پوند در دقیقه سوخت مصرف کنند، وزن خالی عملیاتی آن چند پوند است؟

(۱) ۵۱,۰۰۰ (۴)

۴۹,۰۰۰ (۳)

۴۷,۰۰۰ (۲)

۴۵,۰۰۰ (۱)

- ۱۱۵- مقادیر پارامترهای زیر در طراحی بال یک جت مسافربری بود بلند در کدام دسته به صورت بهینه انتخاب شده‌اند؟

الف: Aspect Ratio:

ب: Taper Ratio:

ج: Sweep $^{\circ}$ (۴)

(۱) الف: ۸/۸ ب: ۲۲/۳۳ ج: ۲۲/۳۳

(۲) الف: ۶/۶ ب: ۲۲/۳۳ ج: ۲۳/۳۳

(۳) الف: ۶/۶ ب: ۲۲/۳۳ ج: ۲۲/۳۳

(۴) الف: ۶/۶ ب: ۲۲/۳۳ ج: ۲۳/۳۳

- ۱۱۶- بال متمایل به جلو (Forward Swept) منجر به کدام یک از ویژگی‌های زیر می‌شود؟

(۱) باعث کاهش پایداری استاتیکی می‌گردد.

(۲) گشتاور خمی بزرگی در ریشه بال ایجاد می‌کند.

(۳) سرعت Drag Divergence را کاهش می‌دهد.

(۴) واماندگی در محدوده ریشه بال اتفاق می‌افتد.

- ۱۱۷- کدام گزینه در مورد انتخاب بال - پایین نسبت به بال - بالا درست است؟

(۱) توزیع برآ بهبود می‌یابد.

(۲) مانوربیزیری افزایش می‌یابد.

(۳) اثر هفتی (Dihedral Effect) افزایش می‌یابد.

(۴) پسای تداخلی بسیار کاهش می‌یابد.

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۲۴

649A

مهندسی هوافضا - کد (۱۴۷۹)

۱۱۸- پهناه بال (Span) یک هواپیمای مسافربری با مشخصات زیر تقریباً چند متر است؟

$$e = \circ/\lambda (\text{Oswald})$$

$$C_F = \circ/\circ\circ\circ (\text{Skin friction coefficient})$$

$$S_{\text{wet}} = \gamma \circ \circ \text{m}^{\gamma} (\text{Wetted area})$$

$$\left(\frac{L}{D}\right)_{\max} = 16$$

۳۹ (۴)

۲۶ (۳)

۳۳ (۲)

۳۰ (۱)

۱۱۹- کدام یک از انواع ذم زیر برای یک جنگنده چند منظوره نسل پنجم با ۲ موتور توربوفن در انتهای بدنه مناسب‌تر است؟

Cruciform (۲)

Inverted V-Tail (۱)

Triple Tail (۴)

Pelikan Tail (۳)

۱۲۰- هدف از به کار گیری Dorsal Fin در طراحی ذم هواپیما کدام است؟

(۱) جلوگیری از ایجاد جریان‌های عرضی روی ذم

(۲) افزایش پایداری سمتی در زوایای بالای سرنش جانبی

(۳) تولید گردابه روی بال در زوایای حمله بالا و افزایش مانور پذیری

(۴) جلوگیری از برخورد مخروط انتهایی بدنه با زمین در چرخش حين برخاست.

۱۲۱- در طراحی بدنه یک جت مسافربری برد بلند با ۳۵۰ مسافر و چیدمانی اقتصادی، مقادیر پارامترهای زیر در کدام دسته مناسب‌تر انتخاب شده است؟

الف: Seat abreast

ب: Cabin width(m)

ج: Overall Length(m)

(۱) الف: ۶ ب: ۳/۹ ج: ۵۵

(۳) الف: ۱۰ ب: ۶/۶ ج: ۷۹

۱۲۲- در کدام یک از هواپیماهای زیر به کار گیری tandem landing gear انتخاب مناسب‌تری است؟



(۲)



(۱)



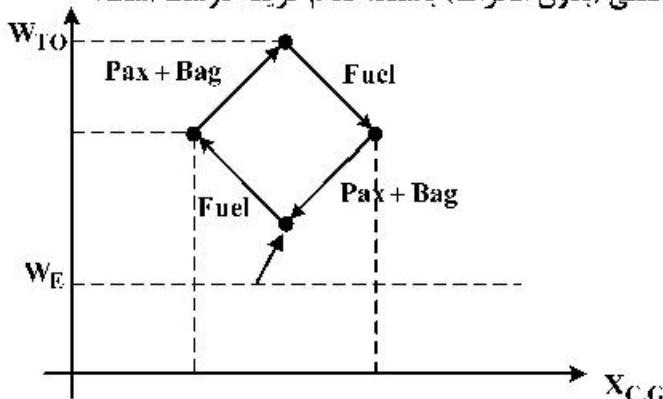
(۴)



(۳)

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

۱۲۳- نمودار Weight and Balance هواپیمایی به شکل زیر است. اگر طراحی به گونه‌ای باشد که در ابتدای فاز کروز با حداقل وزن برخاست، سطوح کنترلی دم در حالت خنثی (بدون انحراف) باشند. کدام گزینه درست است؟



- ۱) در طول پرواز کروز بازوی گشتاور دم کاهش یافته و trim drag افزایش می‌یابد.
۲) در طول پرواز کروز بازوی گشتاور دم افزایش یافته و trim drag افزایش می‌یابد.
۳) در طول پرواز بازوی گشتاور دم افزایش یافته و trim drag کاهش می‌یابد.
۴) در طول پرواز بازوی گشتاور دم کاهش یافته و trim drag کاهش می‌یابد.
- ۱۲۴- محل قرارگیری موتور در هواپیماهای مسافربری، روی کدام یک از پارامترهای زیر تأثیر کمتری دارد؟
- ۱) طول ارایه فرود ۲) طول بدنه ۳) کارایی موتور ۴) نویز داخل کابین

۱۲۵- علت اصلی تمایل طراحان هواپیما به استفاده از یک نوع سیستم پیشران در هواپیما کدام است؟

- ۱) عملکرد بهتر هواپیما در شرایط پروازی مختلف
۲) کاهش مصرف سوخت، کاهش قیمت تمام شده هواپیما
۳) کاهش بارکاری خلبان، کاهش هزینه‌های تعمیر و نگهداری
۴) عدم امکان استفاده همزمان از چند سیستم پیشران متفاوت

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۲۶

649A

مهندسی هوا فضا - کد (۱۴۷۹)

آخرین اخبار و اطلاعات کارشناسی ارشد در وب سایت مستر تست

مستر تست؛ وب سایت تخصصی آزمون کارشناسی ارشد

صفحه ۲۸

649A

مهندسی هوا فضا - کد (۱۴۷۹)

آخرین اخبار و اطلاعات کارشناسی ارشد در وب سایت مستر تست