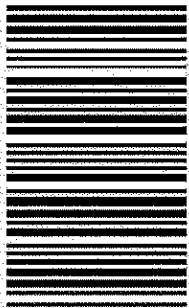


کد کنترل

450

E



450E

## آزمون ورودی دوره‌های کارشناسی ارشد ناپیوسته داخل - سال ۱۴۰۱

صبح چهارشنبه

۱۴۰۱/۰۲/۲۸



«اگر دانشگاه اصلاح شود مملکت اصلاح می‌شود.»

امام خمینی (ره)

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

مهندسی هوافضا (کد ۱۲۷۹)

زمان پاسخ‌گویی: ۲۰۰ دقیقه

تعداد سؤال: ۱۲۵

جدول مواد امتحانی، تعداد و شماره سؤال‌ها

ردیف	مواد امتحانی	تعداد سؤال	از شماره	تا شماره
۱	زبان عمومی و تخصصی (انگلیسی)	۳۰	۱	۳۰
۲	ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی)	۲۰	۳۱	۵۰
۳	آئرودینامیک (مکانیک سیالات، آیرودینامیک، ترمودینامیک و اصول جلوپرندگی)	۲۰	۵۱	۷۰
۴	مکانیک پرواز (کنترل اتوماتیک، عملکرد، پایداری و کنترل)	۲۰	۷۱	۹۰
۵	سازه‌های هوایی (دینامیک، ارتعاشات، مقاومت مصالح، تحلیل سازه‌ها)	۲۰	۹۱	۱۱۰
۶	طراحی اجسام پرنده	۱۵	۱۱۱	۱۲۵

این آزمون نمره منفی دارد.

استفاده از ماشین حساب مجاز نیست.

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

\* متقاضی گرامی، وارد نکردن مشخصات و امضا در کادر زیر، به منزله غیبت و حضور نداشتن 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 پاسخنامه و دفترچه سؤال‌ها، نوع و کد کنترل درج  
شده بر روی دفترچه سؤال‌ها و پایین پاسخنامه‌ام را تأیید می‌نمایم.

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 answer on your answer sheet.

- 1- Growing older and more decrepit appeared to be an ----- and necessary part of being human.  
1) inevitable      2) intangible      3) unforeseeable      4) unsentimental
- 2- I don't really think I'd have the ----- to finish a marathon!  
1) concern      2) candor      3) endurance      4) autonomy
- 3- Her marriage started to improve once her husband finally ----- he had an anger problem and began to take counseling.  
1) identified      2) emerged      3) hesitated      4) acknowledged
- 4- Society is an interdependent system that ----- widespread cooperation to function.  
1) proceeds      2) requires      3) fascinates      4) conveys
- 5- Our blue planet is a ----- . Life depends on water, yet in its natural form, the water in the oceans will not sustain us because we cannot drink salt water.  
1) refuge      2) remedy      3) paradox      4) vacillation
- 6- I thought I was buying a/an ----- native Indian carving, but discovered later that it was machine-made.  
1) genuine      2) definitive      3) secretive      4) artificial
- 7- The entrepreneur had a well-deserved reputation for -----, having accurately anticipated many changes unforeseen by established business leaders.  
1) modesty      2) hindsight      3) prescience      4) extroversion
- 8- Studies of longevity among turtles are sometimes ----- by the fact that the subjects live so long that researchers retire before the studies can be completed.  
1) stabilized      2) hampered      3) diversified      4) verified
- 9- Kevlar is a ----- new material which is used for everything from airplane wings, to bullet-proof vests, to hockey sticks.  
1) prescriptive      2) versatile      3) dormant      4) derivative
- 10- If exploitation of the planet's resources continues as at present, then the lifestyle we currently enjoy ----- the risk of causing significant damage to the world.  
1) proposes      2) puts      3) shapes      4) runs

### 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.

Scientists and philosophers have been grappling with the relationship between language and thought for centuries. There have always been (11) ----- that our picture of the Universe depends on our native tongue. Since the 1960s, however, (12) ----- the ascent of thinkers like Noam Chomsky, and a host of cognitive scientists, (13) ----- that linguistic differences don't really matter, (14) ----- language is a universal human trait, and that our ability to talk to one another owes more to our shared genetics (15) -----, But now the pendulum is beginning to swing the other way as psychologists re-examine the question.

- |     |                                |                                 |
|-----|--------------------------------|---------------------------------|
| 11- | 1) that they argue             | 2) those who argue              |
|     | 3) an argument by those        | 4) arguing those who            |
| 12- | 1) with                        | 2) for                          |
|     | 3) by                          | 4) in                           |
| 13- | 1) whose consensus             | 2) who has the consensus        |
|     | 3) the consensus has been      | 4) is the consensus             |
| 14- | 1) a                           | 2) the                          |
|     | 3) what                        | 4) that                         |
| 15- | 1) and our cultures vary       | 2) than to our varying cultures |
|     | 3) than our cultures that vary | 4) as to our varying cultures   |

### 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:

The main control surfaces of a fixed-wing aircraft are attached to the airframe on hinges or tracks so they may move and thus deflect the air stream passing over them. This redirection of the air stream generates an unbalanced force to rotate the plane about the associated axis.

Ailerons are mounted on the trailing edge of each wing near the wingtips and move in opposite directions. When the pilot moves the stick left, the left aileron goes up and the right aileron goes down. A raised aileron reduces lift on that wing and a lowered one increases lift, so moving the stick left causes the left wing to drop and the right wing to rise. This causes the aircraft to roll to the left and begin to turn to the left. Centering the stick returns the ailerons to neutral maintaining the bank angle. The aircraft will continue to turn until opposite aileron motion returns the bank angle to zero to fly straight.

An elevator is mounted on the trailing edge of the horizontal stabilizer on each side of the fin in the tail. They move up and down together. When the pilot pulls the stick backward, the elevators go up. Pushing the stick forward causes the elevators to go down. Raised elevators push down on the tail and cause the nose to pitch up. This

makes the wings fly at a higher angle of attack, which generates more lift and more drag. Centering the stick returns the elevators to neutral position and stops the change of pitch.

The rudder is typically mounted on the trailing edge of the fin, part of the empennage. When the pilot pushes the left pedal, the rudder deflects left. Pushing the right pedal causes the rudder to deflect right. Deflecting the rudder right pushes the tail left and causes the nose to yaw to the right. Centering the rudder pedals returns the rudder to neutral position and stops the yaw.

- 16- The plane can rotate about the associated axis when -----.
- 1) the air stream is deflected
  - 2) the unbalanced force is redirected
  - 3) the hinges or tracks move
  - 4) the airframes is attached to the main control surfaces
- 17- All of the following are the consequences of moving the stick right EXCEPT -----.
- 1) the left aileron goes up
  - 2) the aircraft turns adversely
  - 3) the left aileron reduces lift on the left wing
  - 4) the right wing drops and the left wing rises
- 18- A pitch motion is -----.
- 1) perpendicular to the aircraft line and lies in the wings
  - 2) the change in the location of horizontal stabilizer
  - 3) the side to side movement of the nose of the airplane
  - 4) being caused by the deflection of the elevator of an aircraft
- 19- Rudder, as it's referred in the passage, -----.
- 1) causes the pilot to turn the pedal in various directions
  - 2) is a main component neutralizing the air
  - 3) is a moving section located at the rear of the airplane
  - 4) controls the movement of the aircraft about its horizontal axis
- 20- The word "they" in paragraph 3 refers to -----.
- 1) elevators
  - 2) stabilizers
  - 3) sticks
  - 4) fins

### PASSAGE 2:

A helicopter pilot manipulates the helicopter flight controls to achieve and maintain controlled aerodynamic flight. Changes to the aircraft flight control system transmit mechanically to the rotor, producing aerodynamic effects on the rotor blades that make the helicopter move in a deliberate way. To tilt forward and back or sideways requires that the controls alter the angle of attack of the main rotor blades cyclically during rotation, creating differing amounts of lift at different points in the cycle. To increase or decrease overall lift requires that the controls alter the angle of attack for all blades collectively by equal amounts at the same time, resulting in ascent, descent, acceleration and deceleration.

A typical helicopter has three flight control inputs—the cyclic stick, the collective lever, and the anti-torque pedals. Depending on the complexity of the helicopter, the cyclic and collective may be linked together by a mixing unit, a mechanical or hydraulic device that combines the inputs from both and then sends along the "mixed" input to the control surfaces to achieve the desired result. The manual throttle may also

be considered a flight control because it is needed to maintain rotor speed on smaller helicopters without governors. The governors also help the pilot control the collective pitch on the helicopter's main rotors, to keep a stable, more accurate flight.

- 21- The word "manipulates" in the first line is closest in meaning to -----.
- 1) connects                      2) manages                      3) prepares                      4) recognizes
- 22- The aerodynamic effects on the rotor blades -----.
- 1) can transmit mechanically to the rotor  
2) produces enough amounts of lift to control the flight  
3) causes the helicopter to move in the desired way  
4) creates changes in the aircraft flight control
- 23- The equal change in the angle attack for all of the blades simultaneously leads to all of the following EXCEPT -----.
- 1) moving up    2) pitching change  
3) moving down    4) velocity alteration
- 24- The manual throttle -----.
- 1) makes the rotor speed be constant  
2) can control the power of the engine  
3) maintains the collective pitch on smaller helicopters  
4) is replaced by a governor in a typical helicopters
- 25- A mechanical or hydraulic device, according to the passage, -----.
- 1) is a flight control input in more complex helicopters  
2) transmits force mechanically or hydraulically to the rotor  
3) is a mixing unit facilitating the link among all control inputs  
4) can combine the inputs of a cyclic stick to those of a collective lever

### PASSAGE 3:

Composite materials are materials made from two or more constituent materials with significantly different physical or chemical properties, that when combined produce a material with characteristics different from the individual components. In particular, the aircraft manufacturing industry uses the so-called fibre-reinforced composite materials, which consist of strong fibers such as glass or carbon set in a matrix of plastic or epoxy resin, which is mechanically and chemically protective.

A sheet of fibre-reinforced material is anisotropic, i.e., its properties depend on the direction of the fibers working at traction-compression. Therefore, in structural form two or more sheets are sandwiched together to form a lay-up so that the fibre directions match those of the major loads. This lay-up is embedded into a matrix of plastic or epoxy resin that fits things together and provides structural integrity to support both bending and shear stresses.

In the early stages of the development of fibre-reinforced composite materials, glass fibers were used in a matrix of epoxy resin. This glass-reinforced plastic (GRP) was used for helicopter blades but with limited use in components of fixed wing aircraft due to its low stiffness. In the 1960s, new fibre-reinforcements were introduced, Kevlar, for example, is an aramid material with the same strength as glass but is stiffer. Kevlar composites are tough but poor in compression and difficult to manufacture, so they were used in secondary structures. Another composite, using boron fibre, was the first to possess sufficient strength and stiffness for primary

structures. These composites have now been replaced by carbo-nfibre-reinforced plastics (CFRP), which have similar properties to boron composites but are very much inexpensive.

- 26- This passage is mainly about -----.
- 1) fiber-reinforced composite materials
  - 2) the history of composite materials
  - 3) development in composite materials
  - 4) the properties of composite materials
- 27- The matrix of plastic or epoxy resin -----.
- 1) makes the fibers such as glass or carbon strong
  - 2) enhances the durability of composites
  - 3) alters the mechanical and chemical properties of composites
  - 4) plays a key role in fabrication of strong materials
- 28- Anisotropic materials, based on the information given in the passage, are those -----.
- 1) that have properties identical in all directions
  - 2) with structural integrity to support both bending and shear stresses
  - 3) whose properties are directionally dependent
  - 4) that show the same stress if a specific load is applied at any point
- 29- Kelvar composites -----.
- 1) are natural fibers being stiffer than glass
  - 2) are used less in manufacturing materials
  - 3) are synthetic materials used in secondary structures
  - 4) have similar properties to boron composites but poor in tension
- 30- Which one is NOT a property of CFRP?
- 1) used instead of borone fiber
  - 2) are the most widely-used plastics
  - 3) possessing sufficient strength with low rigidity
  - 4) are used in the underlying structure

ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی):

۳۱- فرض کنید  $f(x) = \frac{1}{x}$  و  $w(f, x, y) = \begin{vmatrix} f(x) & y \\ f'(x) & y' \end{vmatrix} = 3$  و  $y(1) = 2$  باشد. مقدار  $y(3)$  کدام است؟

(۱)  $\frac{26}{3}$

(۲)  $\frac{28}{3}$

(۳) ۹

(۴)  $\frac{25}{3}$

۳۲- درباره جواب عمومی معادله دیفرانسیل  $y^2(1+y'^2) = 9$  کدام مورد صحیح است؟

(۱) دسته دایری که مرکز آن مبدأ مختصات است.

(۲) دسته سهمی که خط  $x = 0$  محور تقارن آن است.

(۳) دسته سهمی که خط  $y = 0$  محور تقارن آن است.

(۴) دسته دایری که مرکز آن نقاط  $(c, 0)$  است.

۳۳- جواب عمومی معادله  $yy'' + y'^2 = y^2 y'^3 \ln y$  کدام مورد است؟

(۱)  $9x = y^3(4 + \ln y^3) + C_1 y^2 + C_2$

(۲)  $3x = y^2(4 + \ln y^2) + C_1 y^2 + C_2$

(۳)  $3x = y^2(4 - \ln y^2) + C_1 y^2 + C_2$

(۴)  $9x = y^3(4 - \ln y^3) + C_1 y^2 + C_2$

۳۴- اگر  $y$  جواب معادله دیفرانسیل  $y''' - 2y'' + 2y' - 6y = e^{3x}$  با شرایط  $y(0) = 0, y'(0) = \frac{1}{11}, y''(0) = \frac{6}{11}$  باشد آنگاه  $y(-1)$  کدام است؟

(۱)  $-\frac{1}{11e^3}$

(۲)  $\frac{1}{11e^3}$

(۳)  $-\frac{e^3}{11}$

(۴)  $\frac{e^3}{11}$

۳۵- برای معادله  $y'' + 9y = 0$  با شرایط اولیه  $y(0) = 1$  و  $y'(0) = 2$  کدام است؟

(۱)  $\frac{2}{3}$

(۲)  $1$

(۳)  $\frac{1}{3}$

(۴)  $-1$

۳۶- اگر  $y$  جواب معادله  $(2x-1)^2 y'' + (4x-2)y' + y = 0$  با شرایط اولیه  $y(1) = 0$  و  $y'(1) = 1$  باشد آنگاه  $y(5)$  کدام است؟

(۱)  $\sin(\ln 2)$

(۲)  $\cos(\ln 2)$

(۳)  $\sin(\ln 2) + \cos(\ln 2)$

(۴)  $\sin(\ln 2) - \cos(\ln 2)$

۳۷- نقاط  $x=0$  و  $x=2$  برای معادله دیفرانسیل  $(x-2)x^2 y'' - (\sin x)y' + y = 0$  چه نقاطی هستند؟

(۱) هر دو نقطه تکیه نامنظم هستند.

(۲) هر دو نقطه منفرد (تکیه) منظم هستند.

(۳)  $x=0$  نقطه تکیه نامنظم و  $x=2$  تکیه منظم است.

(۴)  $x=0$  نقطه تکیه منظم و  $x=2$  تکیه نامنظم است.

۳۸- اگر جواب معادله دیفرانسیل  $3xy' - 2y = \frac{x^3}{y^2}$  باشد، با شرط  $y(2) = -2$  آنگاه  $y(4)$  کدام است؟

(۱)  $1$

(۲)  $-1$

(۳)  $-2$

(۴) صفر

۳۹- جواب خصوصی معادله دیفرانسیل  $\left(x \sec^2 \frac{y}{x} + y\right) dx = x dy$  با شرط  $y(1) = \frac{\pi}{2}$  کدام است؟

$$\frac{y}{x} + \sin\left(\frac{y}{x}\right) = \ln|x| + \pi \quad (۱)$$

$$\frac{y}{x} + \sin\left(\frac{y}{x}\right) = \ln(x^4) + \pi \quad (۲)$$

$$\frac{y}{x} + \cos\left(\frac{y}{x}\right) = \ln(x^4) + \pi - 1 \quad (۳)$$

$$\frac{y}{x} + \cos\left(\frac{y}{x}\right) = \ln|x| + \pi - 1 \quad (۴)$$

۴۰- تبدیل لاپلاس معکوس تابع  $F(s) = \frac{e^{-s}}{\sqrt{\pi s + 1}}$  کدام است؟

$$\frac{1}{\sqrt{\pi t - \pi}} u_1(t) e^{\frac{1-t}{\pi}} \quad (۱)$$

$$\frac{1}{\sqrt{\pi t - \pi}} u_{\pi}(t) e^{\frac{1-t}{\pi}} \quad (۲)$$

$$\frac{1}{\pi \sqrt{t-1}} u_1(t) e^{\frac{1-t}{\pi}} \quad (۳)$$

$$\frac{1}{\pi \sqrt{t-1}} u_{\pi}(t) e^{\frac{1-t}{\pi}} \quad (۴)$$

۴۱- اگر  $a_0 = i$  و برای هر  $n \in \mathbb{N}$ ،  $b_n = \frac{i^{2n}}{(2n)!}$  و  $a_n = i^{b_n} a_{n-1}$ ، آن گاه مقدار  $\lim_{n \rightarrow \infty} a_n$  کدام است؟ (شاخه اصلی)

لگاریتم را در نظر بگیرید.

$$-i \quad (۱)$$

$$\cos(\cos 1) + i \sin(\cos 1) \quad (۲)$$

$$\cos\left(\frac{\pi}{2} \cos 1\right) + i \sin\left(\frac{\pi}{2} \cos 1\right) \quad (۳)$$

$$i \quad (۴)$$

۴۲- به ازای تابع تحلیلی  $f(x+iy) = u(x, y) + iv(x, y)$  به طوری که به ازای  $x \neq 0$  داریم:  $u(x, y) = \operatorname{Arctg} \frac{y}{x}$  و

$f(1) = i$  مقدار  $\lim_{z \rightarrow i} F(z)$  کدام است؟

$$\frac{\pi}{2} \quad (۱)$$

$$\pi \quad (۲)$$

$$\frac{\pi}{2} + i \quad (۳)$$

$$\frac{\pi}{2} - i \quad (۴)$$



۴۳- اگر  $f(z) = \sin z + \cos z$  و  $D = \{x + iy \in \mathbb{C} \mid x, y \in [0, \pi]\}$  آن گاه  $\max_{z \in D} |f(z)|$  کدام است؟

(۱)  $2 \sinh \pi$

(۲)  $\sqrt{2} \cosh \pi$

(۳)  $\sqrt{\sinh^2 \pi + \cosh^2 \pi}$

(۴)  $\sinh \pi + \cosh \pi$

۴۴- اگر  $D = \{z \in \mathbb{C} : 1 \leq |z| \leq 2\}$  و  $f(z) = \frac{z-2}{2z-1}$  آن گاه تصویر ناحیه  $D$  تحت نگاشت  $f$  کدام است؟

(۱)  $\left\{z \in \mathbb{C} : |z| \leq 1, \frac{2}{5} \leq \left|z + \frac{2}{5}\right|\right\}$

(۲)  $\left\{z \in \mathbb{C} : |z| \geq 1, \left|z + \frac{5}{2}\right| \leq \frac{5}{2}\right\}$

(۳)  $\left\{z \in \mathbb{C} : |z| \geq 1, \left|z - \frac{5}{2}\right| \leq \frac{5}{2}\right\}$

(۴)  $\left\{z \in \mathbb{C} : |z| \leq 1, \frac{2}{5} \leq \left|z - \frac{2}{5}\right|\right\}$

۴۵- در مورد نقطه  $z_0 = \infty$  و تابع  $f(z) = \frac{\sin z}{z^2}$  کدام مورد درست است؟

(۱)  $z_0$  نقطه تکین اساسی تابع  $f$  است.

(۲)  $f$  در نقطه  $z_0$  یک قطب ساده دارد.

(۳)  $z_0$  نقطه تکین برداشتنی تابع  $f$  است.

(۴)  $f$  در نقطه  $z_0$  یک قطب از مرتبه دو دارد.

۴۶- حاصل  $\oint_{|z-2|=1} \left( (2z-5) \cos\left(\frac{z}{2z-5}\right) + \frac{2}{z(z-2)^4} \right) dz$  کدام است؟

(۱)  $\frac{17\pi i}{4}$

(۲)  $\frac{-17\pi i}{4}$

(۳)  $\frac{-19\pi i}{4}$

(۴)  $-5\pi i$

۴۷- مقدار  $\int_0^{2\pi} \frac{d\theta}{1-2p \cos \theta + p^2}$ ،  $(-1 < p < 1)$  کدام است؟

(۱)  $\frac{2\pi}{1-p^2}$

(۲)  $\frac{2\pi}{1+p^2}$

(۳)  $\frac{\pi}{1-p^2}$

(۴)  $\frac{\pi}{1+p^2}$

۴۸- مقدار انتگرال  $\int_{-\infty}^{\infty} \frac{x \cos x}{x^2 + 2x + 2} dx$  کدام است؟

(۱)  $\pi e(\sin(1) - \cos(1))$

(۲)  $\frac{\pi}{e}(\sin(1) + \cos(1))$

(۳)  $\pi e(\sin(1) + \cos(1))$

(۴)  $\frac{\pi}{e}(\sin(1) - \cos(1))$

۴۹- فرض کنید  $g(t)$  به ازای  $t \geq 0$  دارای تبدیل لاپلاس  $G(s)$  باشد. اگر  $u(x, s)$  تبدیل لاپلاس جواب کراندار مسئله زیر باشد، آنگاه  $U(x, s)$  کدام است؟

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

(۱)  $U(x, s) = \frac{1}{s} G(s) + A(s) e^{-x\sqrt{s}}$  که در آن  $A(s)$  تابع دلخواه است.

(۲)  $U(x, s) = G(s) + A(s) e^{-x\sqrt{s}}$  که در آن  $A(s)$  تابع دلخواه است.

(۳)  $U(x, s) = G(s) + (1 - e^{-x\sqrt{s}})$

(۴)  $U(x, s) = \frac{1}{s} G(s) + (1 - e^{-x\sqrt{s}})$

۵۰- جواب معادله لاپلاس زیر در مختصات قطبی کدام است؟

$$\begin{cases} u_{rr} + \frac{1}{r} u_r + \frac{1}{r^2} u_{\theta\theta} = 0, r > 1, 0 \leq \theta < 2\pi \\ u(1, \theta) = \cos \theta (1 - \sin \theta), 0 \leq \theta < 2\pi \end{cases}$$

کراندار  $u(r, \theta)$

(۱)  $u(r, \theta) = \cos \theta (r^{-1} - r^{-2} \sin \theta)$

(۲)  $u(r, \theta) = \cos \theta (r - r^{-2} \sin \theta)$

(۳)  $u(r, \theta) = \cos \theta (1 - r^{-2} \sin \theta)$

(۴)  $u(r, \theta) = \cos \theta (1 - r^2 \sin \theta)$

آرودینامیک (مکانیک سیالات، آیرودینامیک، ترمودینامیک و اصول جلوبرندگی):

۵۱- کدام عبارت نادرست است؟

(۱) به ازای یک شرایط ورودی، برای  $T_{max}$  ثابت، مقدار کار در سیکل دیزل بزرگتر است.

(۲) به ازای یک شرایط ورودی، به ازای یک  $r$  ثابت، برای سیکل های اتو و دیزل، بازده سیکل اتو بیشتر است.

(۳) به ازای یک شرایط ورودی، برای  $T_{max}$  ثابت، بازده سیکل اتو کمتر از سیکل دیزل است.

(۴) در یک سیکل اتو، به ازای  $r$  ثابت، با افزایش دمای ماکزیمم سیکل، بازده افزایش می یابد.

۵۲- بازده سیکل برایتون با نسبت فشار ۱۰ و بازده ۱۰۰٪ کمپرسور و ۹۰٪ توربین برای سیال هوا کدام است؟ (محاسبات را برای هوای استاندارد انجام دهید)، (دمای مینیمم و ماکزیمم این سیکل به ترتیب  $25^{\circ}\text{C}$  و  $1500^{\circ}\text{C}$  می باشد).

(۱) ۳۰٪

(۲) ۴۰٪

(۳) ۵۰٪

(۴) ۶۰٪

۵۳- در موتور دیزل با افزایش دو پارامتر نسبت تراکم ( $r$ ) و نسبت cut off ( $r_c$ )، راندمان سیکل به ترتیب ..... می شود.

(۱) زیاد - زیاد

(۲) کم - زیاد

(۳) کم - کم

(۴) زیاد - کم

۵۴- اگر یک موتور استرلینگ با درجه حرارت مینیمم و ماکزیمم ۳۰۰ و ۱۲۰۰ کلوین را با سیکل کارنو با شرایط مشابه مقایسه کنیم، کدام مورد صحیح خواهد بود؟

(۱) راندمان هر دو سیکل برابر ۷۵ درصد است.

(۲) راندمان سیکل کارنو ۶۵ و سیکل استرلینگ ۷۵ درصد است.

(۳) راندمان هر دو سیکل برابر ۶۵ درصد است.

(۴) راندمان سیکل کارنو ۷۵ درصد و سیکل استرلینگ ۶۵ درصد است.

۵۵- یک سیکل تولید توانی مقدار گرمای  $q_h = 100 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$  برای تولید توان  $W = 50 \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$  مصرف می کند، درحالی که دمای مخزن گرم این سیکل  $2000\text{K}$  و مخزن سرد آن  $400\text{K}$  می باشد. بازده قانون دوم این سیکل کدام است؟

(۱) ۵۰٪

(۲) ۶۲٪

(۳) ۸۰٪

(۴) چنین سیکلی ممکن نیست.

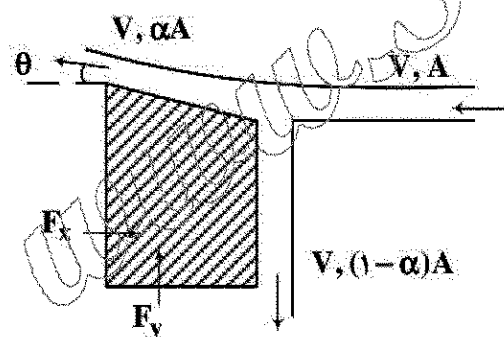
۵۶- یک جت سیالی با چگالی  $\rho$  مطابق شکل به بلوکی برخورد کرده و به دو جت تقسیم می شود. اگر سرعت هر سه جت  $v$  باشد، نیروی عمودی وارد بر بلوک کدام است؟

$$\rho AV^2 (1 - \alpha \cos \theta) \quad (1)$$

$$\rho AV^2 (\alpha \cos \theta + \alpha - 1) \quad (2)$$

$$\rho AV^2 (\alpha \sin \theta + \alpha - 1) \quad (3)$$

$$\rho AV^2 (1 - \alpha \sin \theta) \quad (4)$$



۵۷- در یک جریان غیرلزج و غیرقابل تراکم سیالی با دانسیته  $\rho$ ، بردار سرعت  $\vec{V}(x, y) = 2x\vec{i} - 2y\vec{j}$  است. اگر فشار در نقطه  $(0, 0)$  مساوی صفر باشد، فشار در نقطه  $(2, 1)$  کدام است؟

$$10\rho \quad (1)$$

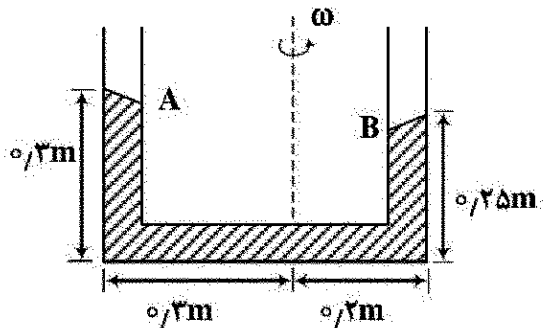
$$-10\rho \quad (2)$$

$$20\rho \quad (3)$$

$$-20\rho \quad (4)$$

۵۸- لوله U شکل زیر حاوی سیال با سرعت ثابت در حال دوران می باشد. چنانچه نقاط A و B سطح آزاد سیال باشد.

سرعت دورانی لوله چند  $\frac{\text{rad}}{\text{s}}$  است؟  $\left(g = 10 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}\right)$



(۱)  $2\sqrt{5}$

(۲)  $\frac{3}{2}\sqrt{5}$

(۳)  $\sqrt{5}$

(۴)  $\frac{1}{2}\sqrt{5}$

۵۹- موج صوتی در گاز ایدئال ساکنی (هوا) با فشار P و دمای T حرکت می کند. اگر افزایش فشار و افزایش دمای ایجاد شده توسط این موج به ترتیب dP و dT باشد، کدام رابطه برقرار است؟

γ: نسبت گرماهای ویژه

R: ثابت گاز

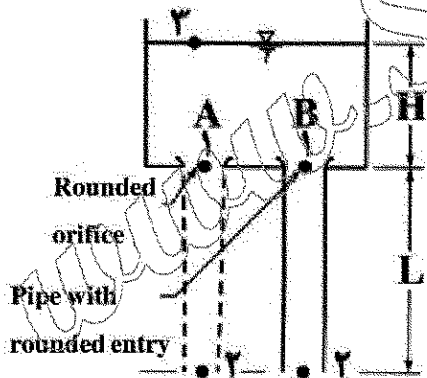
(۲)  $\frac{dP}{P} = \frac{\gamma}{\gamma-1} \frac{dT}{T}$

(۱)  $\frac{dP}{P} = \frac{dT}{T}$

(۴)  $\frac{dP}{P} = \frac{1}{\gamma-1} \frac{dT}{T}$

(۳)  $\frac{dP}{P} = \left(\frac{\gamma-1}{\gamma}\right) \frac{dT}{T}$

۶۰- مطابق با شکل، یک مخزن دارای دو خروجی کل به صورت اریفیس به قطر D (حالت A) و دیگری به صورت لوله به طول L و قطر D (حالت B) است. با صرف نظر کردن از افت ها و با فرض  $L = H$ ، برای موقعیت های ۱ و ۲ کدام عبارت برای نسبت سرعت ها صحیح است؟



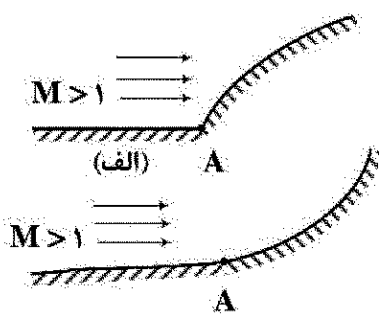
(۱)  $\left.\frac{V_B}{V_A}\right|_2 = 1, \left.\frac{V_B}{V_A}\right|_1 = 1$

(۲)  $\left.\frac{V_B}{V_A}\right|_2 = 1, \left.\frac{V_B}{V_A}\right|_1 = \sqrt{2}$

(۳)  $\left.\frac{V_B}{V_A}\right|_2 = \sqrt{2}, \left.\frac{V_B}{V_A}\right|_1 = \sqrt{2}$

(۴)  $\left.\frac{V_B}{V_A}\right|_2 = \sqrt{2}, \left.\frac{V_B}{V_A}\right|_1 = 1$

۶۱- جریان مافوق صوت غیرلزج از روی سطوح (الف) و (ب) عبور می کند. در نقطه A یک موج ضربه ای انحنادار تشکیل می شود. کدام گزینه در مورد تغییر قدرت این امواج ضربه ای در طول آنها با فاصله گرفتن از نقطه A صحیح است؟



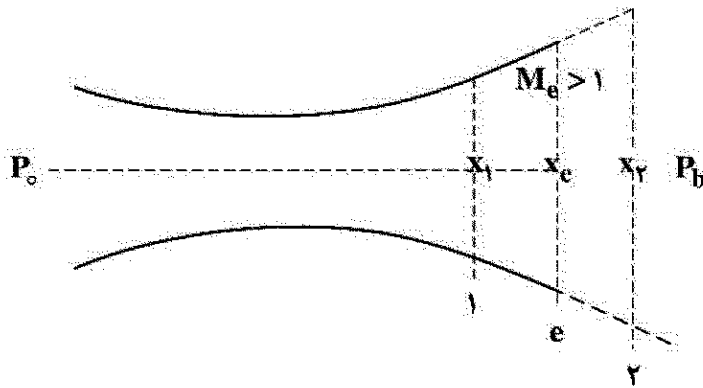
(۱) قدرت موج ضربه ای برای هر دو شکل افزایش می یابد.

(۲) قدرت موج ضربه ای برای هر دو شکل کاهش می یابد.

(۳) قدرت موج ضربه ای برای (الف) کاهش و برای (ب) افزایش می یابد.

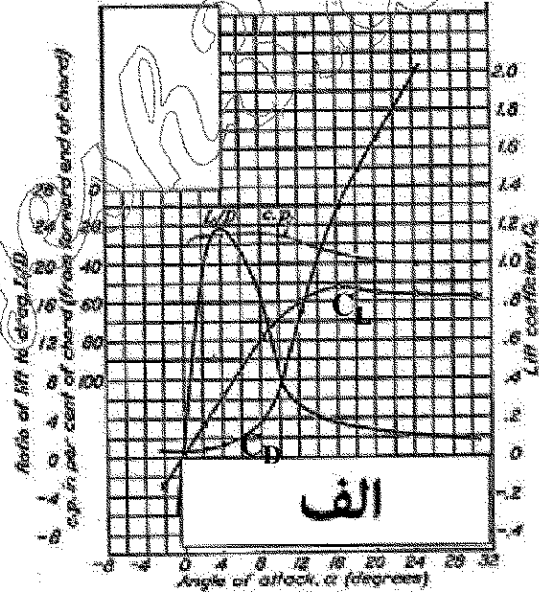
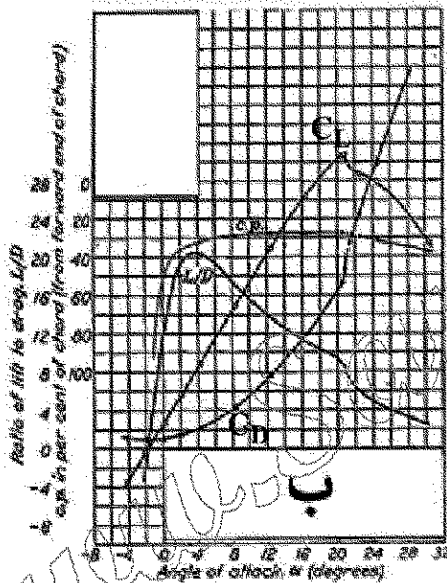
(۴) قدرت موج ضربه ای برای (الف) افزایش و برای (ب) کاهش می یابد.

۶۲- نازل همگرا - واگرا شکل مقابل را در نظر بگیرید که در شرایط عملکرد طراحی قرار دارد. اگر طول بخش واگرایی نازل از نقطه  $X_1$  کوتاه شود و یا تا نقطه  $X_2$  افزایش یابد به طوری که شرایط ورودی و خروجی نازل یعنی  $P_0$  و  $P_b$  تغییر نکنند، عملکرد نازل در اثر کاهش یا افزایش طول به ترتیب کدام است؟

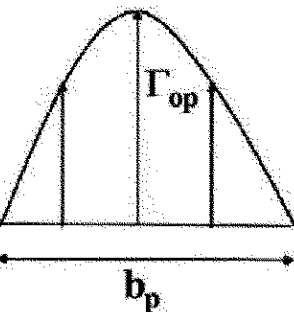


- (۱) فروانبساطی - فرا انبساطی
- (۲) فرا انبساطی - فروانبساطی
- (۳) موج ضربه‌ای در دهانه خروجی - فرا انبساطی
- (۴) فروانبساطی - موج ضربه‌ای در دهانه خروجی

۶۳- با توجه به شکل، کدام ایرفویل متقارن و کدام یک ضخامت بیشتری دارد؟



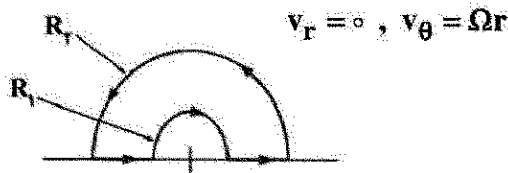
- (۱) الف - الف (۲) ب - الف (۳) ب - ب (۴) الف - ب



- (۱)  $\frac{2}{3} \rho_{\infty} U_{\infty} \Gamma_{op} b_p$
- (۲)  $\frac{3}{2} \rho_{\infty} U_{\infty} \Gamma_{op} b_p$
- (۳)  $\frac{3}{4} \rho_{\infty} U_{\infty} \Gamma_{op} b_p$
- (۴)  $\frac{4}{3} \rho_{\infty} U_{\infty} \Gamma_{op} b_p$

۶۴- بال با توزیع گردش (سیرکولاسیون) سهموی زیر را در نظر بگیرید، میزان نیروی برای تولیدی این بال کدام است؟

۶۵- جریانی پایا با مؤلفه‌های سرعت در مختصات قطبی زیر را در نظر بگیرید. در این جریان گردش (سیرکولاسیون) حول مسیر نشان داده شده کدام است؟



(۱)  $\pi\Omega (R_y - R_x)$

(۲)  $\pi\Omega (R_y + R_x)$

(۳)  $\pi\Omega (R_y^2 - R_x^2)$

(۴)  $\pi\Omega (R_y^2 + R_x^2)$

۶۶- دمای نقطه شبنم محصولات احتراق پروپان با هوا در فشار ۱۰۰ kPa چند درجه سلسیوس است؟

دمای اشباع	فشار اشباع
۳۲ °C	۵ kPa
۴۵ °C	۱۰ kPa
۶۰ °C	۲۰ kPa

(۱) بیشتر از ۶۰

(۲) کمتر از ۳۰

(۳) بین ۴۵-۶۰

(۴) بین ۳۰-۴۵

۶۷- کدام یک از موارد زیر در مورد توربین‌های ضربه‌ای (Impulse) و واکنشی (Reaction) نادرست است؟

(۱) در توربین واکنشی بخشی از افت فشار در استاتور (نازل) و بخشی در روتور اتفاق می‌افتد.

(۲) در توربین ضربه‌ای کل افت فشار در استاتور (نازل) اتفاق می‌افتد.

(۳) در توربین واکنشی درجه واکنش  $R=1$  است.

(۴) در توربین ضربه‌ای درجه واکنش صفر  $R=0$  است.

۶۸- دبی جرمی هوای ورودی به محفظه احتراق یک موتور توربو جت ۲۰ برابر دبی سوخت است. اگر دمای سکون ورودی محفظه احتراق ۶۰۰ کلوین و دمای سکون خروجی آن ۱۶۰۰ کلوین باشد، ارزش حرارتی سوخت تقریباً چند مگاژول

بر کیلوگرم است؟ (فرض کنید که ظرفیت حرارتی در طول محفظه احتراق ثابت و برابر با  $1 \text{ kJ/kgK}$  باشد.)

(۲) ۴۶

(۱) ۳۶

(۴) ۵۶

(۳) ۲۶

۶۹- یک رم جت ایدئال در محیطی با دمای ۳۰۰ کلوین با سرعت ۶۰۰ متر بر ثانیه در حال پرواز است. در صورتی که مساحت ورودی موتور یک مترمربع و دمای گازهای داغ خروجی ۱۲۰۰ کلوین باشد تراست موتور چند کیلو نیوتن

است؟ (فرض کنید که چگالی هوا یک کیلوگرم بر مترمکعب باشد.)

(۲) ۳۶۰

(۱) ۶۰

(۴) ۳۶

(۳) ۶۰۰

۷۰- فرض کنید پره روتور یک کمپرسور محوری به صورت گردابه آزاد طراحی شده است به گونه‌ای که  $r_{c9}$  در ورودی روتور برابر با  $\frac{m^2}{s}$  و در خروجی روتور برابر با  $\frac{m^2}{s}$  باشد. اگر دبی عبوری کمپرسور ۱۰ کیلوگرم بر ثانیه باشد و محور کمپرسور در هر دقیقه ۶۰۰۰ دور بچرخد، توان لازم برای گردش یک طبقه کمپرسور به کدام یک از موارد زیر نزدیک‌تر است؟

(۲) ۶ کیلووات

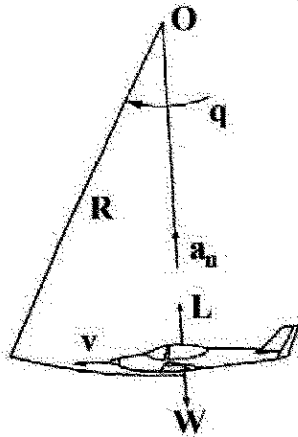
(۱) ۸ کیلووات

(۴) ۱۰ کیلووات

(۳) ۴ کیلووات

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

- ۷۱- شکل زیر 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 وارده به هواپیما در حالت نشان داده شده برابر کدام است؟



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

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

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

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

- ۷۲- ماتریس دوران بین دستگاه پایداری و بدنی هواپیما تابعی از چه پارامتری است؟

(۱) تابعی از زاویه حمله

(۲) تابعی از زوایای اوپلر

(۳) تابعی از زاویه حمله و زاویه سرش جانبی

(۴) وابسته به شرط تقارن شرایط پروازی یا قرار داشتن بردار سرعت در صفحه تقارن هواپیما است.

- ۷۳- اصطلاح Flattest glide مترادف با کدام یک از موارد زیر است؟

(۱) حداکثر زاویه فراز

(۲) بیشترین برد

(۳) کمترین نرخ نزول

(۴) حداقل نسبت ضریب برا به پسا  $(\frac{C_L}{C_D})$

- ۷۴- طراحی یک هواپیما با حاشیه پایداری کم یا صفر چه منافعی به همراه دارد؟

(۱) کاهش وزن هواپیما و لذا کاهش مصرف سوخت

(۲) قابلیت پرواز دائم در مرزهای پاکت پروازی

(۳) چابکی بیشتر هواپیما در مانورپذیری و قابلیت کنترلی بالا

(۴) نیاز به سیستم‌های افزایش پایداری (SAS) از بین خواهد رفت.

- ۷۵- بردار سرعت زاویه‌ای هواپیما  $\vec{\omega}^b = [P, Q, R]^T$  را در یک دستگاه بدنی در نظر بگیرید. در یک پرواز دور موزون افقی دائم، یا به عبارتی (Steady Level Coordinated Turn)، الزاماً کدام یک از مؤلفه‌های آن صفر است؟

(۱)  $P = 0$  (۲)  $Q = R = 0$  (۳)  $P = R = 0$  (۴) هیچ کدام

- ۷۶- کدام یک از مودهای پروازی حاصل تبدیل انرژی پتانسیل و جنبشی است؟

(۱) مود داج رول

(۲) مود اسپیرال

(۳) مود بلند (دوره بلند)

(۴) مود کوتاه (دوره کوتاه)

- ۷۷- فرکانس طبیعی مود پروازی دوره بلند با افزایش کدام یک از پارامترهای زیر کاهش می‌یابد؟

(۱) وزن هواپیما

(۲) سرعت پیش روی

(۳) نسبت نیروی برا به نیروی پسا

(۴) گشتاور پیچ (فراز) نسبت به زاویه حمله

۷۸- هواپیمایی در حال دور زدن موزون با زاویه غلت  $\phi$  همراه با صعود با زاویه  $\gamma$  می باشد. کدام مورد صحیح است؟  
(L = نیروی برا ، W = وزن ، n = ضریب بار)

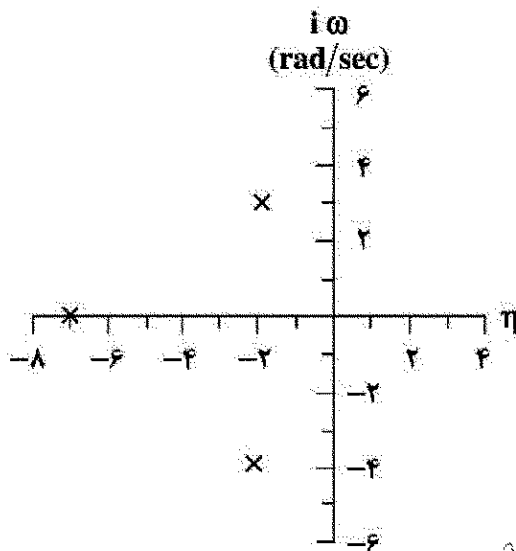
$$n = \frac{1}{\cos \phi} \quad (۲)$$

$$n = \frac{L \cos \gamma}{W \cos \phi} \quad (۱)$$

$$n = \frac{L \cos \phi}{W \cos \gamma} \quad (۴)$$

$$n = \frac{L}{W} \quad (۳)$$

۷۹- قطب های تابع تبدیل بخش عرضی - سمتی (Lateral - Directional) یک هواپیمای کوچک در زیر داده شده است. فرکانس طبیعی مود داج رول (Dutch Roll) و ثابت زمانی مود اسپیرال (Spiral Mode) کدام است؟



$$\omega_{nD} = 3 \text{ Rad/s} \quad (۱)$$

$$T_{\text{spiral}} = 2 \text{ sec} \quad (۲)$$

$$\omega_{nD} = \sqrt{13} \text{ Rad/s} \quad (۳)$$

$$T_{\text{spiral}} = 2 \text{ sec} \quad (۴)$$

$$\omega_{nD} = \sqrt{13} \text{ Rad/s} \quad (۱)$$

$$T_{\text{spiral}} = \frac{1}{\gamma} \text{ sec} \quad (۲)$$

$$\omega_{nD} = 3 \text{ Rad/s} \quad (۳)$$

$$T_{\text{spiral}} = 2 \text{ sec} \quad (۴)$$

۸۰- برای یک پرواز عمومی، مؤلفه های بردار شتاب جاذبه در دستگاه بدنی، تابع کدام یک از زوایای اوایلر می باشد؟  
( $\psi$  = yaw angle ;  $\theta$  = pitch angle ;  $\phi$  = roll angle)

$$\vec{g} = f(\theta, \phi) \quad (۲)$$

$$\vec{g} = f(\theta, \psi) \quad (۱)$$

$$\vec{g} = f(\psi, \phi) \quad (۴)$$

$$\vec{g} = f(\psi, \theta, \phi) \quad (۳)$$

۸۱- شعاع چرخش یک هواپیما در ارتفاع ثابت با زاویه غلت ( $\phi$ ) چه رابطه ای دارد؟

$$\sin(\phi) \quad (۲)$$

$$\sin(\phi) \quad (۱)$$

$$\cos(\phi) \quad (۴)$$

$$\cos(\phi) \quad (۳)$$

۸۲- پرواز متقارن برای یک هواپیمای بال ثابت پروازی است که در آن .....

$$\text{زاویه هدینگ صفر باشد.} \quad (۲)$$

$$\text{زاویه مسیر صفر باشد.} \quad (۱)$$

$$\text{هیچ کدام} \quad (۴)$$

$$\text{زاویه غلت صفر باشد.} \quad (۳)$$

۸۳- مرکز خنثی (Neutral Point) در یک هواپیما چه نقطه ای است؟

$$\text{همان موقعیت مرکز ثقل هواپیما است.} \quad (۱)$$

$$\text{محلی که در آن تغییرات } C_m \text{ با زاویه حمله زیاد است.} \quad (۲)$$

$$\text{محلی که در آن تغییرات } C_m \text{ با زاویه حمله ناچیز است.} \quad (۳)$$

$$\text{محلی که اگر مرکز ثقل از آن عقب تر رود هواپیما در حالت ناپایدار خواهد بود.} \quad (۴)$$



۸۴- کدام گزینه در مورد روابط سرعت در دستگاه مختصات بدنی هواپیما و دستگاه مختصات باد صحیح است؟

$$\begin{cases} w = V \sin \alpha \cos \beta \\ v = V \sin \beta \\ u = V \cos \beta \cos \alpha \end{cases} \quad (2)$$

$$\begin{cases} u = V \cos \beta \cos \alpha \\ v = V \cos \beta \sin \alpha \\ w = V \sin \alpha \end{cases} \quad (1)$$

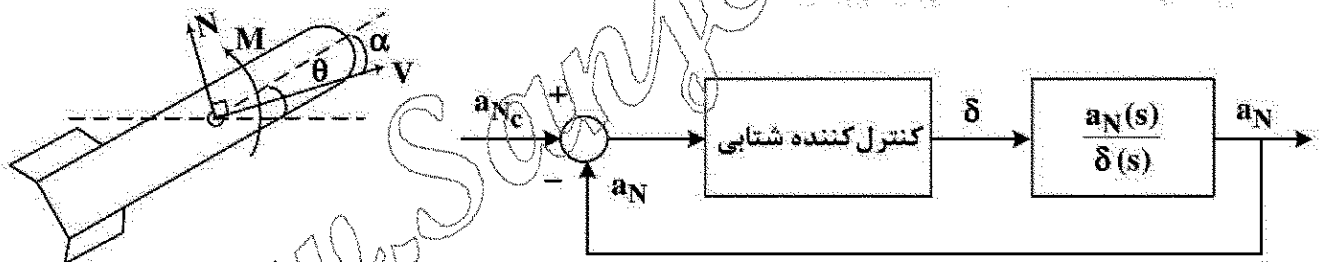
$$\begin{cases} v = V \cos \alpha \sin \beta \\ u = V \cos \beta \cos \alpha \\ w = V \sin \beta \end{cases} \quad (4)$$

$$\begin{cases} u = V \cos \beta \sin \alpha \\ v = V \sin \alpha \\ w = V \cos \beta \cos \alpha \end{cases} \quad (3)$$

۸۵- هواپیمایی در حالت پرواز افقی به سمت شمال ( $\psi = 0$ ) در حال پرواز می باشد، پس از انجام چرخش  $90^\circ +$  زاویه پیچ ( $\theta$ ) یک رل  $90^\circ +$  می زند. وضعیت زاویه فعلی هواپیما چگونه است؟

- (۱) دماغه به سمت خلاف بردار ثقل و بال راست به سمت شمال
- (۲) دماغه هواپیما به سمت شرق (East) با زاویه رل  $90^\circ +$
- (۳) دماغه به سمت خلاف بردار ثقل و بال چپ به سمت شمال
- (۴) دماغه هواپیما به سمت شرق (East) با زاویه رل  $90^\circ -$

۸۶- سیستم کنترل کننده شتابی یک موشک به صورت زیر است. کدام کنترل کننده شتابی زیر از لحاظ حاشیه پایداری و خطای حالت ماندگار عملکرد بهتری دارد؟



$$N_\alpha = 478 \text{ lb} \quad N_\sigma = -6.24 \text{ lb}$$

$$M_\alpha = -27.7 \text{ lbft}$$

$$M_q = -4.3 \text{ lbfts} \quad M_\sigma = 40 \text{ lbft}$$

$$\frac{a_N(s)}{\sigma(s)} = \frac{M_\sigma N_\alpha}{(s - M_q)(s + \frac{N_\alpha}{V}) - M_\alpha}$$

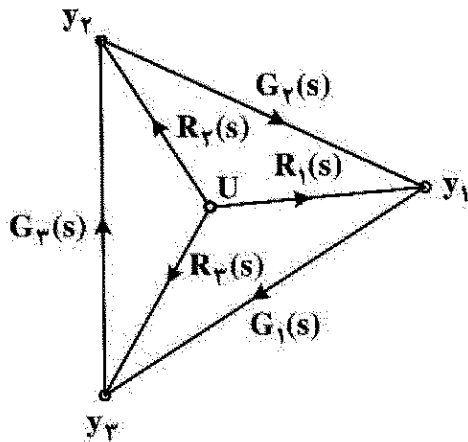
P (۱)

PI (۲)

PID (۳)

PD (۴)

۸۷- تابع تبدیل  $\frac{y_1(s)}{U(s)}$  در دیاگرام زیر کدام است؟



$$\frac{R_1 + R_2 G_2 + R_3 G_2 G_1 + R_1 G_1 G_2 G_3}{1 - G_1 G_2 G_3} \quad (1)$$

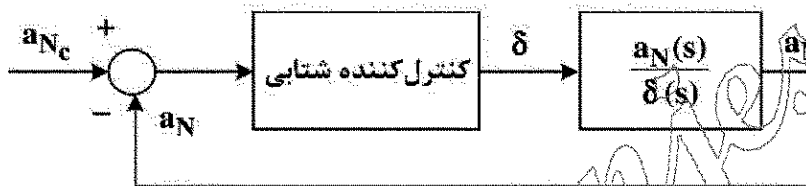
$$\frac{R_1}{1 - G_1 G_2 G_3} \quad (2)$$

$$\frac{R_1 + R_2 G_2 + R_3 G_2 G_1}{1 - G_1 G_2 G_3} \quad (3)$$

$$\frac{R_1(1 - G_2 G_3) + R_2(1 - G_1 G_3) + R_3(1 - G_1 G_2)}{1 - G_1 G_2 G_3} \quad (4)$$

۸۸- تابع تبدیل یک پاندول معکوس  $\frac{\theta(s)}{F(s)} = \frac{1}{s^2 - 10}$  است. کنترل کننده PD چگونه طراحی شود که رفتار پاسخ گذرا

دارای فرا جهشی کمتر از ۴.۳۲٪ و زمان نشست ۱s بر اساس معیار (۲) باشد؟ (PD:  $G_c(s) = K_p + K_D s$ )



$$K_D = 100 \text{ و } K_p = 300 \quad (1)$$

$$K_D = \sqrt{10} \text{ و } K_p = 10 \quad (2)$$

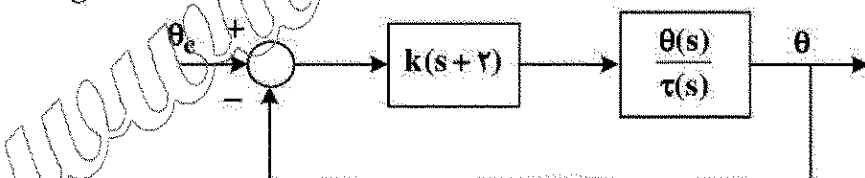
$$K_D = 8 \text{ و } K_p = 42 \quad (3)$$

$$(4) \text{ صرفاً با یک بهره ثابت به اندازه } K_p = 68 \text{ می توان به این شرایط رسید.}$$

۸۹- بلوک دیاگرام زیر کنترل وضعیت ماهواره را نشان می دهد. بهره زمانی که که حاشیه فاز ۵۰° باشد کدام است؟

$$\tau = J\ddot{\theta}$$

$$I = 1 \text{ kgm}^2$$



$$18/3 \quad (1)$$

$$1/82 \quad (2)$$

$$36/6 \quad (3)$$

$$3/66 \quad (4)$$

۹۰- تابع تبدیل تقریب حرکت غلت در هواپیمایی به صورت زیر داده شده است. حداکثر نرخ سرعت غلتش این هواپیما

(Maximum Roll Rate) به ازای یک ورودی پله ایلران برابر یک درجه (Step Aileron Input) کدام است؟

$$\frac{\phi}{\delta_A}(s) = \frac{28}{s(s+4)}$$

$$4 \frac{\text{rad}}{\text{s}} \quad (2)$$

$$1/2 \frac{\text{deg}}{\text{s}} \quad (1)$$

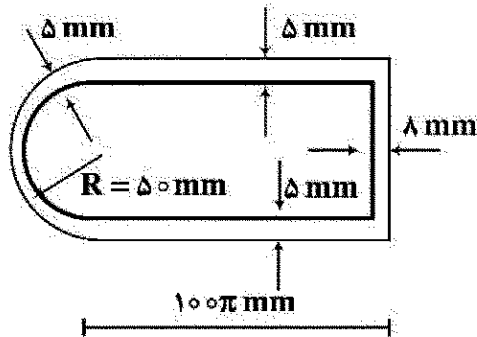
$$28 \frac{\text{deg}}{\text{s}} \quad (4)$$

$$7 \frac{\text{deg}}{\text{s}} \quad (3)$$

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

- ۹۱- مقطع بالی مطابق شکل است. اگر گشتاور پیچشی  $T$  به این بال اعمال شود بیشترین مقدار تنش برشی چند مگاپاسکال است؟ (از فرضیات جدار نازک استفاده شود).

$$T = 45\pi \times 10^2 \text{ N.m}$$



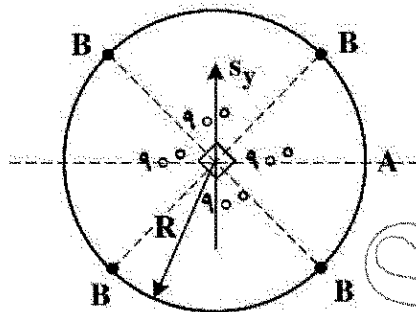
(۱) ۲۵

(۲) ۴۰

(۳) ۵۰

(۴) ۸۰

- ۹۲- مقطع بدنه پرنده‌ای مطابق شکل با چهار تقویت کننده ایدئال سازی شده است. اگر بار عرضی  $S_y$  به بدنه وارد شود جریان برشی در نقطه A کدام است؟



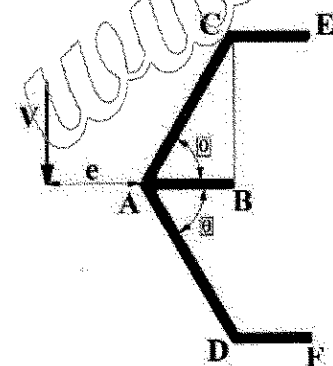
(۱)  $\frac{S_y}{2\pi R}$

(۲)  $\frac{S_y R}{2B}$

(۳)  $\frac{S_y}{2\sqrt{2}R}$

(۴)  $\frac{S_y R}{4B}$

- ۹۳- برای مقطع جدار نازک نشان داده شده در شکل تحت اثر نیروی برشی  $V$  حداکثر جریان برش مربوط به کدام نقطه از مقطع است؟



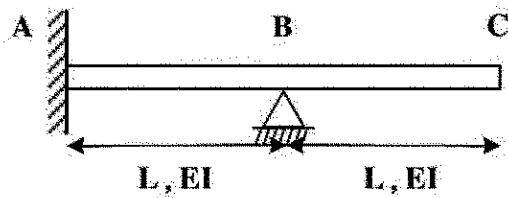
(۱) B

(۲) A

(۳) C

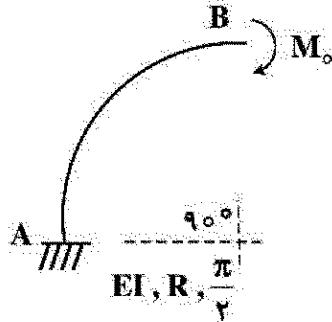
(۴) E

۹۴- اگر تکیه گاه B از سازه مقابل به اندازه  $\delta$  نشست کند، تغییر مکان قائم نقطه C کدام است؟



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

۹۵- عضو قاب قوسی شکل مقابل به شعاع R تحت لنگر خمشی  $M_0$  قرار دارد. دوران نقطه B کدام است؟



- (۱)  $\frac{M_0 \pi}{EI}$   
(۲)  $\frac{M_0 \pi}{2EI}$   
(۳)  $\frac{M_0 \pi}{4EI}$   
(۴) صفر

۹۶- یک سیلندر جدار نازک تحت فشار P با شعاع R و ضخامت t مفروض است. نسبت کرنش محیطی به کرنش طولی کدام است؟ (نسبت پواسون را برابر  $\nu$  و مدول الاستیک را برابر E در نظر بگیرید.)

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

۹۷- اگر  $\sigma_I, \sigma_{II}, \sigma_{III}$  تنش های اصلی در نقطه ای از جسم باشند با توجه به مفهوم دایره مور، کدام مورد اشتباه است؟  $(\sigma_I > \sigma_{II} > \sigma_{III})$

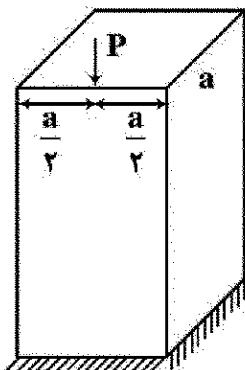
(۱) مقدار بیشترین تنش برشی  $\tau_{max} = \frac{\sigma_I - \sigma_{III}}{2}$  است.

(۲) با چرخش جهات می توان در یک جهت خاص به تنش های  $(\frac{\sigma_I - \sigma_{II}}{2}, 0)$  رسید.

(۳) با چرخش جهات می توان در یک جهت خاص به تنش های  $(\sigma_{II}, 0)$  رسید.

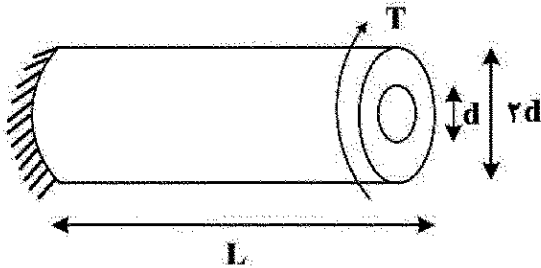
(۴) با چرخش جهات می توان حداقل در سه جهت خاص به تنش های برشی صفر رسید.

۹۸- یک ستون کوتاه با سطح مقطع مربع  $a \times a$  مفروض است، در وسط یک ضلع مقطع ستون، بار فشاری مطابق شکل وارد می شود. بیشترین تنش عمودی کششی یا فشاری  $\sigma_{max}$  کدام است؟



- (۱)  $\frac{2P}{a^2}$   
(۲)  $\frac{2P}{a^2}$   
(۳)  $-\frac{2P}{a^2}$   
(۴)  $-\frac{2P}{a^2}$

۹۹- یک میله فولادی داخل یک میله آلومینیومی مطابق شکل جا زده شده است. قطر میله فولادی  $d$  و قطر خارجی لوله آلومینیومی  $\gamma d$  و طول آن‌ها  $L$  است. مجموعه در یک انتها گیردار است و در انتهای دیگر کوپل تحت پیچشی  $T$  قرار دارد. اگر ضمن اعمال کوپل میله و لوله جدا نشوند و با هم بهیچند نسبت کوپل تحمل شده توسط میله فولادی به لوله آلومینیومی را به دست آورید.



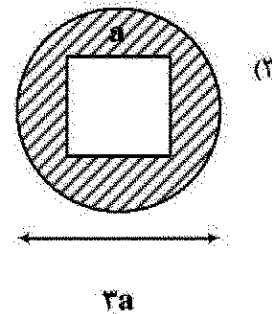
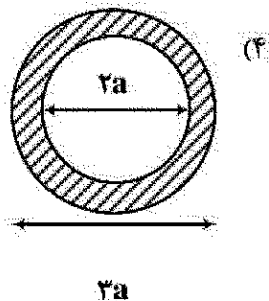
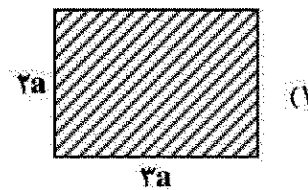
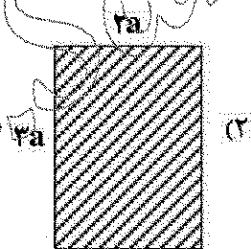
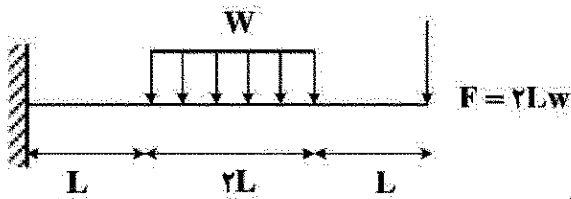
$$G_{AL} = 40 \frac{\text{kN}}{\text{mm}^2}$$

$$G_{ST} = 100 \frac{\text{kN}}{\text{mm}^2}$$

۱ (۲)

۳ (۴)

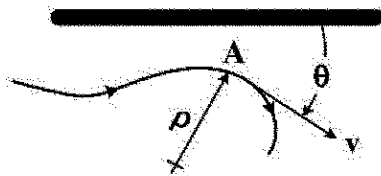
۱۰۰- یک تیر مطابق شکل بارگذاری شده است. کدام مقطع باعث می شود تنش محوری کمتری به تیر وارد شود؟ ( $\pi = 3$ )



۱۰۱- ذره‌ای بر روی یک مسیر منحنی در صفحه حرکت می‌کند، هنگام عبور از نقطه A دارای سرعت  $\frac{m}{s}$  و شتاب کل

$\frac{m}{s^2}$  است. در این نقطه شعاع انحنای مسیر  $2m$  و نرخ تغییرات شعاع انحنا  $\dot{\rho} = \frac{m}{s}$  است. زاویه  $\theta$  بین

بردار سرعت و افق است. زاویه  $\theta$  چند  $\frac{rad}{s^2}$  است؟



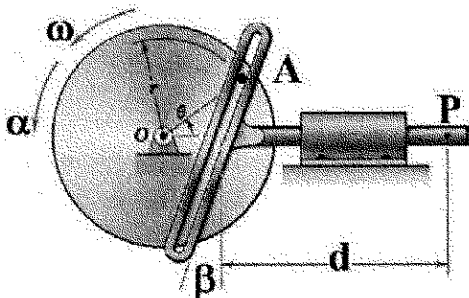
(۱)  $3/2$

(۲) صفر

(۳)  $5/2$

(۴) ۳

۱۰۲- اگر در شکل مقابل  $\alpha = 0$  باشد، قدر مطلق شتاب نقطه P، کدام است؟



(۱)  $r\omega^2 (\cos \theta + \sin \theta \tan \theta)$

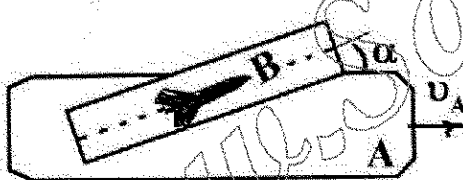
(۲)  $r\omega^2 (\sin \theta + \cos \theta \tan \beta)$

(۳)  $r\omega^2 (\cos \theta - \sin \theta \tan \beta)$

(۴)  $r\omega^2 (\sin \theta - \cos \theta \tan \theta)$

۱۰۳- سرعت ناو هواپیمابری  $v_A = 15 \frac{m}{s}$  است. هواپیمای جنگنده‌ای با شتاب  $50 \frac{m}{s^2}$  در فاصله  $100m$  به پرواز درمی‌آید و

به سرعت مطلق  $414 \frac{km}{h}$  می‌رسد، زاویه  $\alpha$  باند با ناو، کدام است؟



(۱)  $\frac{\pi}{12}$

(۲)  $\frac{\pi}{14}$

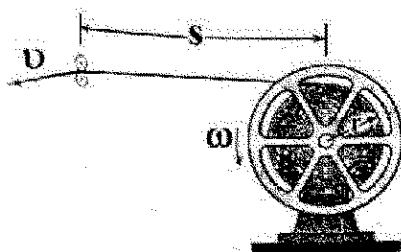
(۳)  $\frac{\pi}{6}$

(۴) صفر

۱۰۴- مطابق شکل با کشیدن انتهای یک حلقه فیلم با سرعت ثابت  $v$ ، فیلم از روی حلقه باز شده و با کاهش شعاع حلقه

شتاب دوران افزایش می‌یابد. ضخامت فیلم  $t = 0.5mm$ ، شعاع لحظه‌ای حلقه فیلم  $r$  و فاصله  $s$  در مقایسه با  $r$

بسیار زیاد است. شتاب زاویه‌ای  $\alpha$  حلقه فیلم، کدام است؟



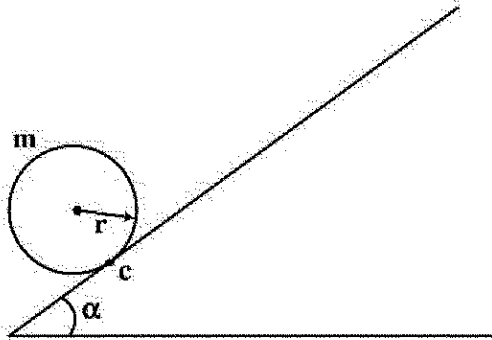
(۱)  $\frac{1}{4\pi sr^2} v^2 \times 10^{-3}$

(۲)  $\frac{1}{4\pi r^2} v^2 \times 10^{-3}$

(۳)  $\frac{r}{2\pi s^2} v^2 \times 10^{-3}$

(۴)  $\frac{s}{2\pi r^2} v^2 \times 10^{-3}$

- ۱۰۵- حلقه‌ای صلب با جرم یکنواخت از پایین سطح شیب‌دار با سرعت زاویه اولیه  $\omega_0$  به بالا شروع به حرکت می‌کند. پس از چه مسافتی می‌ایستند؟ (حرکت کاملاً غلتشی است).  
 $\bar{I}$ : ممان اینرسی حلقه حول مرکز ثقل



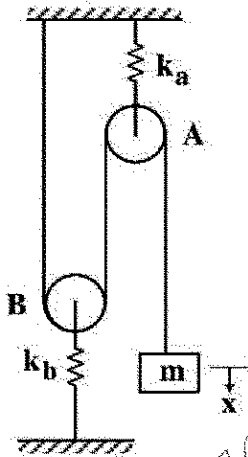
$$\frac{\omega_0^2}{2mg \sin \alpha} (mr^2 + I_c) \quad (1)$$

$$\frac{2\omega_0^2}{mg \sin \alpha} (mr^2 + \bar{I}) \quad (2)$$

$$\frac{\omega_0^2}{2mg \sin \alpha} (mr^2 + \bar{I}) \quad (3)$$

$$\frac{2\omega_0^2}{mg \sin \alpha} (mr^2 + \bar{I}_c) \quad (4)$$

- ۱۰۶- اگر بتوان از جرم قرقره‌ها و اصطکاک بین طناب و قرقره صرف‌نظر کرد و ریسمان غیرقابل انبساط باشد، فرکانس طبیعی سیستم نشان داده شده کدام است؟



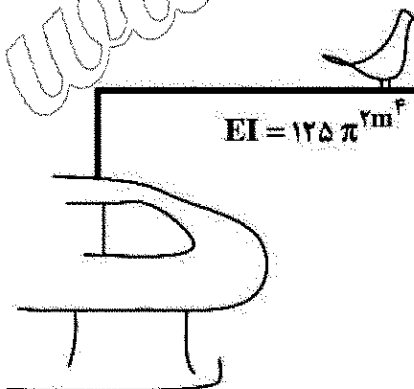
$$w_n = \sqrt{\frac{4k_a k_b}{m(k_a + k_b)}} \quad (1)$$

$$w_n = \sqrt{\frac{2k_a k_b}{m(k_a + k_b)}} \quad (2)$$

$$w_n = \sqrt{\frac{k_a k_b}{2m(k_a + k_b)}} \quad (3)$$

$$w_n = \sqrt{\frac{k_a k_b}{4m(k_a + k_b)}} \quad (4)$$

- ۱۰۷- طول پره هلیکوپتری ۵ متر و جرم آن ۴۰ کیلوگرم و نسبت میرایی آن  $\zeta = \sqrt{0.19}$  است. پرنده‌ای به جرم ۲ کیلوگرم در انتهای پره می‌نشیند و پره به نوسان درمی‌آید. فاصله بین دو قله پاسخ چند ثانیه است؟ (جرم مؤثر تیر برای نقطه انتهایی حدود  $\frac{1}{4}M$  است که  $M$  جرم تیر می‌باشد).



$$4 \quad (1)$$

$$\frac{40}{9} \quad (2)$$

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

$$\frac{20}{9\pi} \quad (4)$$

۱۰۸- دو شکل مود اول یک سیستم دو درجه آزادی به صورت زیر داده شده است. کدام جمله در مورد این سیستم نادرست است؟

$$\phi_1 = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \end{Bmatrix}$$

$$\phi_2 = \begin{Bmatrix} 1 \\ -1 \end{Bmatrix}$$

(۱) فرکانس متناظر با شکل مود اول حتماً صفر است.

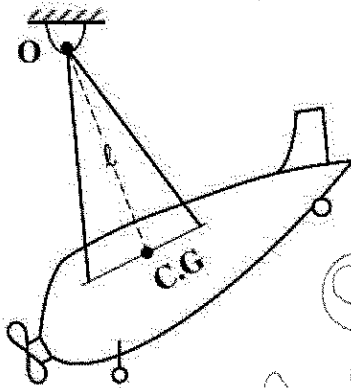
(۲) فرکانس متناظر با شکل مود دوم حتماً غیرصفر است.

(۳) به ازای برخی شرایط اولیه شکل مود اول در پاسخ ظاهر نمی شود.

(۴) به ازای برخی شرایط اولیه فقط شکل مود اول ظاهر می شود.

۱۰۹- پرنده‌ای به جرم ۳ تن با دو طناب از نقطه O آویزان شده و با انحراف زاویه کوچک به صورت پاندولی به نوسان درمی آید. اگر زمان ۱۰ نوسان کامل ۵۰ ثانیه باشد ممای اینرسی پرنده حول مرکز جرم آن چند  $\text{kg m}^2$  است؟

$$I = 4m, \pi = 3, g = 9 \frac{m}{s^2}$$



(۱) ۴۸۰۰۰

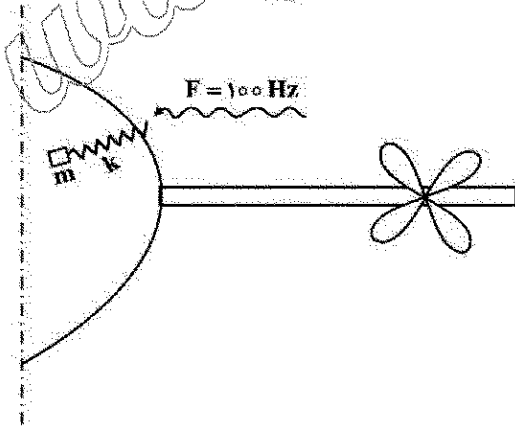
(۲) ۳۲۰۰۰

(۳) ۲۸۰۰۰

(۴) ۷۵۰۰۰

۱۱۰- نويز ايجاد شده توسط ملخ هواپيماي توربوپراپي فرکانس ۱۰۰ Hz دارد. اگر برای جذب انرژی این نويز از جرم و

فنرهایی در بدنه هواپیما استفاده شود که جرم برابر ۱۰۰ گرم دارند، سختی  $k$  چند  $\frac{N}{m}$  است؟ ( $\pi = \sqrt{10}$ )



(۱) ۱۰۰۰

(۲)  $1000\sqrt{2}$

(۳)  $4 \times 10^4$

(۴)  $2\sqrt{2} \times 10^4$



۱۱۱- کدام یک از ایده‌های طراحی زیر برای یک گلایدر منطقی و امکان پذیر است؟

- (۱) عدم نصب دم افقی در انتهای بدنه
- (۲) نصب سطح پایدارساز و کنترل سمتی در جلوی بدنه و بالای دماغه
- (۳) نصب دم عمودی در انتهای بدنه و در زیر آن
- (۴) عدم نصب سطوح پایدارساز و کنترل سمتی

۱۱۲- مشخصات زیر تداعی کننده کدام دسته از هواپیماهاست؟

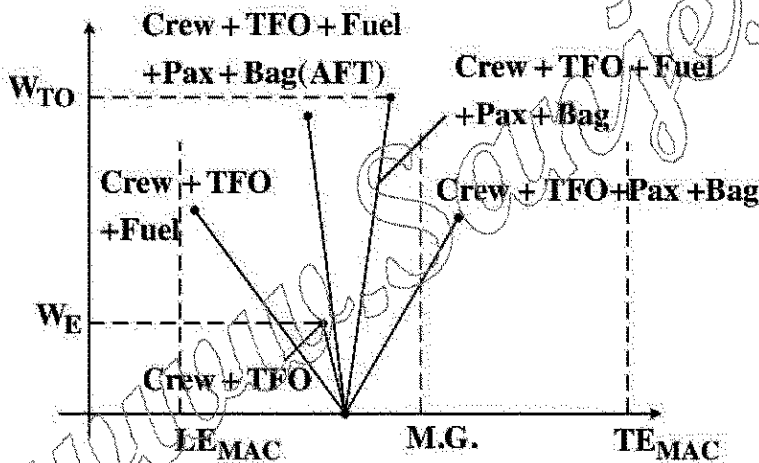
- ۲- موتور پیستونی آب خنک با زاویه نصب مثبت
- بال مستطیلی با نسبت منطری ۳

دم T - شکل تقویت شده با تیرک‌های بادبندی

- حداکثر سرعت کروز ۱۸۰ کیلومتر بر ساعت

- (۱) هواپیماهای ششپایه و برخاست کوتاه
- (۲) هواپیماهای اثر سطحی
- (۳) هواپیماهای کشاورزی
- (۴) هواپیماهای دوزیست

۱۱۳- با توجه به دیاگرام زیر که برای یک جت مسافری برد متوسط به دست آمده است، کدام یک از عبارت زیر نادرست است؟



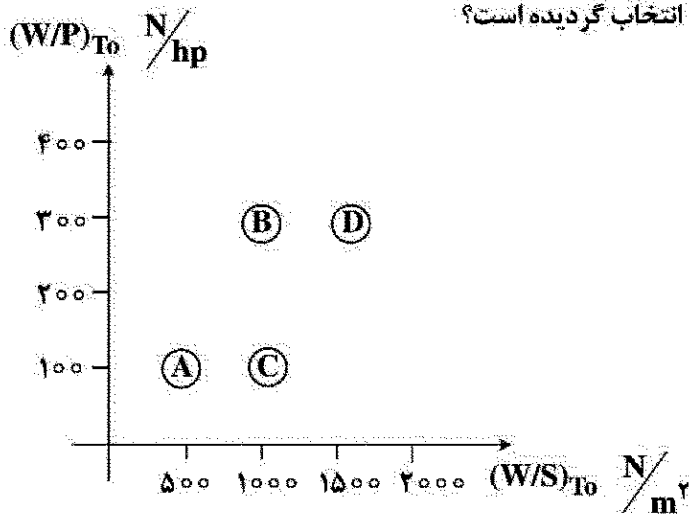
(۱) موقعیت ارایه فرود اصلی با توجه به رده هواپیما صحیح نیست.

(۲) بازه تغییرات مرکز ثقل بسیار بزرگتر از بازه مجاز برای این دسته از هواپیماهاست.

(۳) جلوترین مرکز ثقل زمانی است که باک هواپیما پر باشد و خدمه پرواز داخل هواپیما باشند.

(۴) عقب‌ترین موقعیت مرکز ثقل زمانی است که سوخت هواپیما به اتمام رسیده ولی مسافری و بار داخل هواپیما هستند.

۱۱۴- در سائیزینگ عملکردی یک هواپیما پیستونی ۴ نفره با حداکثر ضریب برآی  $CL_{maxL} = 1/9$  برای فرود در سطح دریا، کدام یک از نقاط زیر در دیاگرام تطبیق صحیح انتخاب گردیده است؟



B (۱)

C (۲)

A (۳)

D (۴)

۱۱۵- کدام مورد، معادله قطبی پسای یک تاکسی هوایی ۶ نفره را بهتر بیان می کند؟

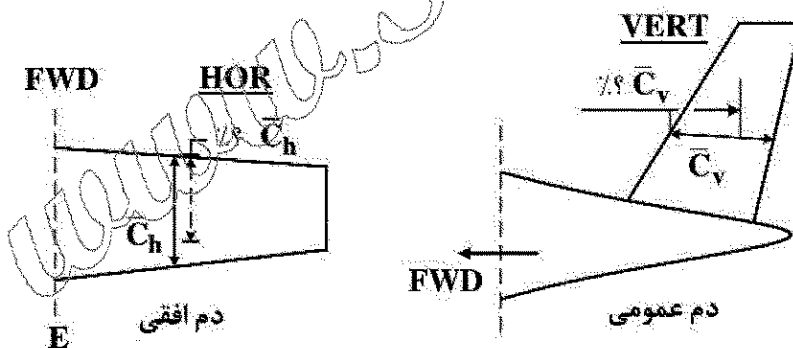
$$CD = 0.02 + \frac{1}{30} CL^2 \quad (۱)$$

$$CD = 0.01 + \frac{1}{10} CL^2 \quad (۲)$$

$$CD = 0.04 + \frac{1}{16} CL^2 \quad (۳)$$

$$CD = 0.01 + \frac{1}{24} CL^2 \quad (۴)$$

۱۱۶- فاصله مرکز ثقل دم های عمودی و افقی که در شکل های زیر ارائه شده در کدام مورد به درستی بیان شده است؟



(۱) در  $0.30^\circ$  از لبه حمله در هر دو دم های عمودی و افقی قرار دارد.

(۲) در  $0.60^\circ$  از لبه حمله در هر دو دم های عمودی و افقی قرار دارد.

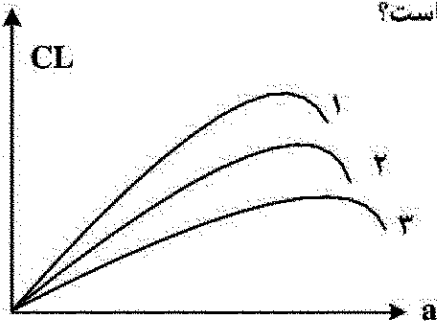
(۳) در  $0.25^\circ$  و روی مرکز آئرو دینامیک از در هر دو دم های عمودی و افقی قرار دارد.

(۴) در  $0.50^\circ$  از لبه حمله در دم عمودی و در  $0.40^\circ$  از لبه حمله در دم افقی قرار دارد.

۱۱۷- مشخصات حدودی بال یک جنگنده مادون صوت (High Sub-Sonic) پشتیبانی نزدیک (Close Air Support Flighter) دارای نسبت منظر (A) با زاویه عقب‌گرایی (Sweep Angle) حدود (A) و نسبت ضخامت بال (t/c)، کدام است؟

- (۱) (A): بین ۴ تا ۶، (A): بین ۳۰ تا ۴۰ درجه، (t/c): ۱۸ تا ۲۵٪
- (۲) (A): بین ۱۰ تا ۱۲، (A): بین ۱۵ تا ۲۵ درجه، (t/c): ۳ تا ۵٪
- (۳) (A): بین ۴ تا ۶، (A): بین ۱۵ تا ۲۵ درجه، (t/c): ۸ تا ۱۲٪
- (۴) (A): بین ۱۰ تا ۱۲، (A): بین ۳۰ تا ۴۰ درجه، (t/c): ۳ تا ۵٪

۱۱۸- شکل زیر منحنی تغییرات ضریب برآ بر حسب زاویه حمله را برای سه بال با ضریب منظری متفاوت نشان می‌دهد. با فرض یکسان بودن سایر پارامترهای بال، کدام یک از موارد زیر صحیح است؟



- (۱) بال‌ها نسبت منظری یکسان دارند.
- (۲) نسبت منظری بال ۳ بیشترین است.
- (۳) نسبت منظری بال ۲ بیشترین است.
- (۴) نسبت منظری بال ۱ بیشترین است.

۱۱۹- کدام گزینه در مورد انتخاب بال بالا (High wing) در طراحی یک هواپیمای تجاری نادرست است؟

- (۱) پسای تداخلی کاهش می‌یابد.
- (۲) اثر هفتی بال افزایش می‌یابد.
- (۳) عملکرد نشستن بهتر می‌شود.
- (۴) برخاست از روی باند غیرآماده و دارای عوارض آسان‌تر می‌شود.

۱۲۰- شکل زیر نشانگر کدام هدف طراحی است؟



- (۱) کاهش پسای بال
- (۲) افزایش برای بدنه
- (۳) کاهش پسای موجی
- (۴) کاهش اثر تداخلی بدنه بر بال

۱۲۱- هدف استفاده از «تیغه دُرسال» کدام است؟

- (۱) افزایش اثر دم افقی در زاویه حمله بالا
- (۲) افزایش برآ
- (۳) کاهش اثر دم افقی در زاویه سرش جانبی بالا
- (۴) افزایش اثر دم عمودی در زاویه سرش جانبی بالا

۱۲۲- زاویه دایه‌درال بیش از حد می‌تواند در مود ..... تولید مشکل کند.

- (۱) رول
- (۲) داج رول
- (۳) اسپیرال
- (۴) رول و اسپیرال

۱۲۳- به چه منظوری از سیستم برآ افزای لبه حمله بال استفاده می‌شود؟

- (۱) هنگامی که امکان استفاده از سیستم برآ افزای لبه فرار بال مهیا نباشد.
- (۲) هنگامی که خلبان بدون چرخش حین برخاست از زمین بلند شود.
- (۳) به منظور افزایش زاویه حمله و ماندگی بال
- (۴) به منظور کاهش پسای بال در حین استفاده از فلیپ

۱۲۴- اثر کدام یک از مشتقات ابرودینامیکی زیر در برقراری تعادل در پرواز با تراسه نامتقارن، مانورپذیری، پایداری سمتی و **Spin Recovery** مؤثرتر است و به منظور بهبود این مشتق کدام شکل دم را پیشنهاد می کنید؟

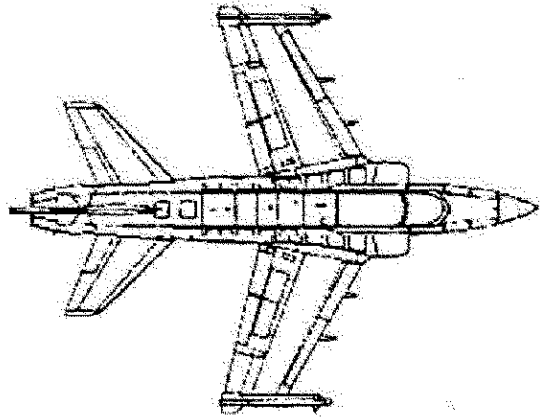
Cruciform,  $Cl_\beta$  (۲)

Twin Tail,  $Cn_\beta$  (۱)

Conventional,  $Cn_r$  (۴)

T - Tail,  $Cl_r$  (۳)

۱۲۵- اشکالات اساسی طراحی نمای بالای هواپیمای زیر در کدام مورد بیان شده است؟



- (۱) خروجی موتور زیر دم عمودی قرار گرفته، و بازوی دم عمودی افزایش یافته است.
- (۲) زاویه سوپ دم افقی بیشتر از زاویه سوپ بال بوده، و موشک هوا به هوا جلوتر از لبه فرار بال نصب شده است.
- (۳) دهانه ورودی موتور و بال نزدیک به محل استقرار خلبان، دم افقی جلوتر از دم عمودی نصب شده اند.
- (۴) تداخل کاری براگیرها (اسپویلرها) و براافرها (فلاپها) آشکار و به محل استقرار موتور نزدیک شده اند.

www.Sanjesh3.com