

* داوطلب گرامی، عدم درج مشخصات و امضا در مندرجات جدول زیر، بهمنزلهٔ عدم حضور شما در جلسهٔ آزمون است.

اینجانب یکسانبودن شمارهٔ داوطلبی یا آگاهی کامل، یکسانبودن شمارهٔ صندلی خود با شمارهٔ داوطلبی مندرج در بالای کارت ورود به جلسه، بالای پاسخنامه و دفترچهٔ سؤالات، نوع و کد کنترل درج شده بر روی جلد دفترچهٔ سؤالات و پایین پاسخنامهام را تأیید مینمایم.

امضا:

زبان عمومی و تخصصی (انگلیسی):

PART A: Vocabulary

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

1-	When you a	hen you a meeting, it is important to speak clearly, confidently and at a go		nfidently and at a good
	pace.			
	1) assess	2) propagate	3) address	4) impress
2-	People like the new	ly proposed system, b	out because of the cos	sts involved we do not
	believe it is,	and we need to look fo	r other options.	
	1) compliant	2) defensive	3) ingenuous	4) viable
3-	The country in quest	ion is very poor, and o	ne in seven children di	ies in
	1) infancy	2) nutrition	3) malfunction	4) mortality
4-	I don't consider my	self to be particularly	, but when I'	m given a job, I make
	sure it gets done.			
	1) industrious	2) spontaneous	3) risky	4) unexceptional
5-	The new airliner is	The new airliner is more environmentally-friendly than other aircraft, its only		ircraft, its only
	being its limited flyir	ng range.		
	1) demand	2) drawback	3) controversy	4) attribute
6-	The celebrity will	The celebrity will assistance from the police to keep stalkers away from h		stalkers away from his
	property.			
	1) extend	2) invoke	3) absolve	4) withdraw
7-	When plates in the B	When plates in the Earth's crust slide or grind against one another, an earthquake with		
	devastating consequences may be			
	1) derived	2) surpassed	3) triggered	4) traced

PART B: Cloze Test

<u>Directions</u>: 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.

The new species was named Maiacetus inuus, which means "mother whale," (8) ------ in the family Protocetidae. Assignment to a new species was justified due to critical differences from other protocetid whales, such as solidly co-ossified left and right dentaries (lower jaws), (9) ------- in the ankle, and significant disparity in hind

limb elements. The fossils show (10) ------ this new species' length is unimpressive relative to some extant (living) whales, but still, Maiacetus inuus measures a respectable 2.6 meters.

8-	1) placed	2) that placed	3) was placed	4) and was placed
9-	1) there were variations		2) varying	
	3) variations		4) which varied	
10-	1) when	2) that	3) although	4) for

PART C: Reading Comprehension

<u>Directions</u>: 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:

Emerging metallic materials, processing, and manufacturing technologies offer an important opportunity to <u>meet</u> current aircraft-airframe and jet-engine affordability goals, due to their inherent low material costs and excellent producibility characteristics. But to successfully meet systems goals within this new affordability-driven scenario, a consolidation of industry and military-agency development resources and technology-implementation activities is necessary to positively impact the military-aircraft production and sustainment infrastructure.

Metallic materials and processing technologies are critical in meeting the near-term affordability objectives of military and commercial aircraft systems. Until recently, system-performance objectives related to range, acceleration, velocity, maneuverability, and low observability were the primary objectives during system-concept development stages of aircraft programs. Achieving these performance goals was often accomplished at the expense of life-cycle cost economy.

11- The best title for this passage is -----.

- 1) the Metals Affordability
- 2) reducing Costs in Aircraft
- 3) metallic Materials Technology
- 4) goals of Military and Commercial Aircraft Systems
- 12-The word "meet" in paragraph 1 cab be replaced be -----.1) appear2) provide3) force
- 13- To attain goals within the new affordability-driven scenario, the unification of all of the following is required EXCEPT ------.
 - 1) industry resources

- 2) sustainment infrastructure
- 3) technology-implementation activities 4) military-agency development resources
- 14- According to paragraph 2, achieving the military and commercial aircraft performance objectives ------.
 - were economically costly
 were time wasting processes
- 2) included a lot of stages
- 4) needed a labor intensive work
- 15-The writer's tone in this passage is -----.1) fictional2) critical3) skeptical
- 4) illuminating

4) confine

PASSAGE 2:

The process of aircraft design and the subsequent establishment of principles for an approved maintenance program aim to take full account of the effects of continued use of aircraft. Damage tolerance and safe life Design philosophies are applied nowadays and appropriate inspection methods and inspection intervals are developed to identify the effects of accidental, environmental or fatigue damage. It is also now usual for a fatigue-related sampling inspection program and a corrosion prevention and control program to be established.

Keeping older jet aircraft in an airworthy condition has been found to present special difficulties which have not all been addressed by prescribed maintenance. The serious continuing airworthiness issues which have arisen in many ageing aircraft have often been a direct consequence of the gap between current and <u>former</u> practices required for aircraft Type Certificate issue and maintenance programme approval.

Until quite recently, some significant issues arising from aircraft age had not been recognized and addressed until after fatal accidents had occurred. More recently though, the general principles of system deterioration, which affect all older aircraft, are receiving renewed attention.

16- The effects of accidental, environmental or fatigue damage of aircrafts can be recognized by -----.

- 1) confining full account of the effects of continued use
- 2) establishing the principles for a renewed program
- 3) providing proper inspection and maintenance procedures
- 4) reviewing damage tolerance and safe life design philosophies
- Retaining older jet aircrafts in an airworthy condition -----. 17-1) imposes high and great costs 2) leads to serious difficulties 3) requires a continuous maintenance 4) results in a gap between practices 18-The word "former" in paragraph 2 can be replaced by -----. 2) general 1) earlier 3) actual 4) everyday 19-The general principles of system deterioration -----. 1) are currently recognized and identified 2) have impacts on all aircrafts 3) are responsible for fatal accidents 4) have lately received special attention The writer of this passage wants to ------20-
- 1) criticize 2) suggest 3) enlighten 4) ponder

PASSAGE 3:

Airborne platforms were the sole non-ground-based platforms for early remote sensing work. The first aerial images were acquired with a camera carried aloft by a balloon in 1859. Balloons are rarely used today because they are not very stable and the course of flight is not always predictable, although small balloons carrying expendable probes are still used for some meteorological research.

At present, airplanes are the most common airborne platform. Nearly the whole spectrum of civilian and military aircraft are used for remote sensing applications. When altitude and stability requirements for a sensor are not too demanding, simple, low-cost aircraft can be used as platforms. However, as requirements for greater instrument stability or higher altitudes become necessary, more sophisticated aircraft must be used.

In this section, aircraft are divided into three categories (low, mid, and high) based on their altitude restrictions. In general, the higher an aircraft can fly, the more stable a platform it is, but correspondingly more costly to operate and maintain.

Helicopters are usually used for low altitude applications where the ability to hover is required. Helicopters are quite expensive to operate and they are typically used only when needed. Ultralight aircraft are a class of aircraft that is gaining popularity. These small, often portable, aircraft are inexpensive and are able to take off and land where larger aircraft cannot. They are limited to flying at lower elevations and at slow speeds. If the demands of the remote sensing requirement are not too strict, ultralight aircraft may be a reasonable alternative to larger aircraft.

21- Nowadays the use of balloons are mostly limited due to -----.

1) the meteorological research needs more space

- 2) lack of a suitable stable platform for mounting a balloon
- 3) both their small size and their high risk application
- 4) their low stability and usual unpredictability of their flight direction

22- Remote sensing applications are currently carried out by -----.

- 1) small balloons carrying expendable probes
- 2) low altitude and more sophisticated aircrafts
- 3) the whole spectrum of civilian and military aircrafts
- 4) demanding, simple, and low-cost aircrafts

23- Helicopters, according to the passage, -----.

- 1) can merely stay in the same position in the air without moving forwards or backwards
- 2) are a class of aircraft that is gaining popularity because of their various abilities
- 3) are aircrafts solely used for low altitude applications
- 4) can take off and land where larger aircrafts cannot
- 24- The relationship between altitude and platform stability is ------.
- 1) linear2) partial3) inverse4) neutral

25- The demands of the remote sensing requirement -----.

- 1) are currently done by larger aircrafts
- 2) are met preferably by portable aircrafts
- 3) are more reasonable performed by ultralight aircrafts
- 4) require more strict rules to be achieved

ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی):

کدام است؟ $x^{T}y^{T} + x(1+y^{T})y' = 0$ بک عامل انتگرال ساز معادله دیفرانسیل y' = -1

$$\frac{1}{x^{r}} (r) \qquad \qquad \frac{1}{y^{r}} (r) \\ \frac{1}{x^{r}y} (r) \qquad \qquad \frac{1}{xy^{r}} (r)$$

- α با تغییر متغیر x^{α} معادله $(x^{\gamma}y^{\gamma} 1)$ dy + 7xy⁷ dx = \circ معادله همگن تبدیل می شود. مقدار $-\gamma\gamma$ كدام است؟ -1() $-\frac{1}{r}$ (r -۲ (۳ $-\frac{1}{m}$ (f $(x \neq 0)$ که از نقطه (۱, ۱) میگذرد، کدام است $(x^7 - x \ln xy)y' + y(x - 1) = 0$ میگذرد، کدام است (0, 1, 1) $y(x + \ln x) = 1$ (1) $y(x - \ln x) = 1$ (r $y(x + \ln xy) = y - y$ (y $y(x - \ln xy) = r - y \quad (r)$ یک جواب خصوصی معادله دیفرانسیل $y'' + y = \tan \gamma x$ کدام است? – $y'' + y'' + y = \tan \gamma x$ $\frac{1}{2}\cos \tau x \ln |\sec \tau x + \tan \tau x|$ (1) $-\frac{1}{2}\cos \tau x \ln |\sec \tau x + \tan \tau x|$ (τ $-\frac{1}{2}\sin \tau x \ln |\sec \tau x + \tan \tau x|$ (" $\frac{1}{2}\sin \tau x \ln |\sec \tau x + \tan \tau x|$ (f ۳۰- جواب خصوصی معادله دیفرانسیل $y'' - yy' + \delta y' - Y = 1 \circ e^{Yx}$ ، کدام است? $y_p = \Delta x e^{\gamma x}$ (1) $y_p = 1 \circ x^{\gamma} e^{\gamma x}$ (γ $y_p = \Delta x^{\tau} e^{\tau x}$ (r $y_p = 1 \circ x e^{\tau x}$ (f جواب عمومی معادله دیفرانسیل y' = (x + y)y' + y = 0 کدام است? جواب عمومی معادله د - 31 $y = (c_1 + c_r (x + 7))e^{(x+7)}$ (1) $y = (c_1 + c_r (x + 7))(x + 7)$ (7 $y = (c_1 + c_r \ln(x + \tau))(x + \tau)$ (τ
 - $y = (c_1 + c_7 (x + 7)) \ln(x + 7)$ (*

ب پاسخ معادله انتگرال $y(x) = x + e^x \int_{0}^{x} y(t) e^{-t} dt$ کدام است? -۳۴

$$y(x) = -\frac{1}{r}e^{rx} + \frac{1}{r}x + \frac{1}{r}(1)$$
$$y(x) = \frac{1}{r}e^{rx} + \frac{1}{r}x - \frac{1}{r}(1)$$
$$y(x) = \frac{1}{r}e^{-rx} - \frac{1}{r}x - \frac{1}{r}(1)$$
$$y(x) = -\frac{1}{r}e^{-rx} - \frac{1}{r}x + \frac{1}{r}(1)$$

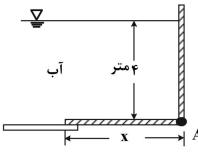
۲۵− معادله دیفرانسیل ۵ = x × (۲x^۲y" + (۲x^۲ − x) y' + y در نظر بگیریـد. ریشـههـای معادلـه مشخصه کدام است؟

$$1, \frac{1}{r} (1)$$
$$-1, -\frac{1}{r} (7)$$
$$\frac{\pi}{r}, 1 (7)$$
$$-\frac{\pi}{r}, -1 (7)$$

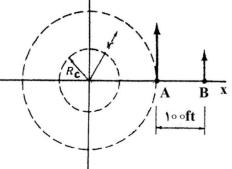
مقدار مؤثر تابع تناوبی g(t) با دورهٔ تناوب T، به صورت $\int_{-\infty}^{T} g^{7}(t) dt$ مقدار g(t) تعریف می شود. مقدار -۳۶ g_{RMS} برای تابع $g(t) = 1 + T \sin(\pi t) + T \cos(\pi t) + \pi \sin(\theta t)$ ، کدام است? VY () ۳ (۲ $\frac{\sqrt{r\Delta}}{r}$ (r $\frac{\sqrt{\pi \Lambda}}{2}$ (f بهازای T = L و T = L و T = Tرا در نظر بگیرید. اگر ضرایب $f(x) = \begin{cases} x & \circ < x < T \\ \circ & 0.W \end{cases}$ فوریهٔ این دو بسط بهترتیب با $\mathbf{a_n}$ و $\mathbf{b_n}$ نشان داده شوند، آنگاه $\frac{\mathbf{b_n}}{\mathbf{a_n}}$ ، کدام است؟ 7 (1 1 (1 $\frac{1}{r}$ (r 1 (۴ اگر تبدیل فوریهٔ کسینوسی تابع • $f(x) = e^{-x}$; x > 0 به صورت $F_c(w) = \frac{1}{1+w^7}$ باشد، تبدیل فوریهٔ تابع –۳۸ (x) = <u>۱</u> کدام است؟ g(x) = <u>۲</u> + ۲x + ۲ $\pi e^{-iw - |w|}$ $\pi e^{iw - |w|} \alpha$ $\pi e^{-iw+|w|}$ (r $\pi e^{iw+|w|}$ (* $(k \neq \circ)$ ، u(x, y) = A(x)B(y) فرض کنید $\frac{\partial^{7}u}{\partial x^{7}} + 7\frac{\partial^{7}u}{\partial x^{7}} = 7\frac{\partial^{7}u}{\partial x^{7}\partial x}$ فرض کنید. (u(x, y) = A(x)B(y) ، u(x, y) = 1و $\mathbf{c} = \mathbf{c}_{1}$. اگریسر بیسهازای مقیادیر ثابیست دلخیواه \mathbf{c}_{1} ، $\mathbf{\beta} \neq \mathbf{c}_{1}$ و \mathbf{c}_{1} داشیسته $\mathbf{B} - \mathbf{k}\mathbf{B}'' = \mathbf{c}_{1}$ باشیم: $A(x) = e^{\alpha x}(c_1 \cos(\beta x) + c_7 \sin(\beta x))$ ، کدام مور د در ست است؟ $k < \circ ()$ $k > \circ$ (r $\circ < k < \frac{1}{\kappa}$ (r $k > \frac{1}{2}$ (f

$$\begin{aligned} -\mathbf{F} \cdot & \mathbf{c}_{1} = \mathbf{c}_{1}$$

- ؟ كدام است ، $\begin{cases} \frac{\partial u}{\partial t} = \frac{\partial^{\gamma} u}{\partial x^{\gamma}}, & \circ < x < 1, t > \circ \\ u(\circ, t) = u(1, t) = \circ, & u(x, \circ) = \sin(\pi x) \end{cases}$ ۴۳- تبديل لاپلاس جواب مسئلة $\frac{\sin(\pi x)}{s + \pi^{\gamma}}$ (1) $\frac{\sin(\pi x)}{s-\pi^{\gamma}}$ (γ $-\frac{\sin(\pi x)}{s+\pi^{r}}$ (r $-\frac{\sin(\pi x)}{s-\pi^{r}}$ (f $Re\left(f'(\frac{i}{\gamma})+f(\frac{i}{\gamma})\right)$. مقدار $f(\circ)=i$ مقدار $f(x+iy)=sin(\gamma)sinh(\gamma)+iv(x,y)$ كدام است؟ Tsinh) () rcosh1 (r ۳) صفر -rcosh1 (f ۲۵- کدام مورد برای تابع مختلط $f(z) = \frac{\sin z}{z^{\gamma}(z^{\gamma} + \epsilon)}$ ، درست است؟ . Res $f(z) = \frac{\sinh r}{18}$ یک قطب سادہ و z = -ri (۱ . Resf(z) = $\frac{\sinh r}{18}$ یک قطب سادہ و z = ۲i (۲ . Resf(z) = $\frac{1}{4}$ یک قطب سادہ و $z = \circ$ (۳ . Resf(z) = \circ یک قطب مرتبهٔ دو و $z = \circ$ (۴ آئرودینامیک (مکانیک سیالات، آیرودینامیک، ترمودینامیک و اصول جلوبرندگی): ۴۶- دریچهای به شکل زیر در نقطهٔ A لولا شده است. حداقل طول x بـرای آنکـه دریچـه بـاز نشـود، کـدام اسـت؟ (از وزن دریچه صرفنظر کنید.) ۲ (۱
 - $\frac{19}{r} (r)$
 - $\frac{\epsilon}{\sqrt{rr}}$ (4



- ا برابس گردبادی با استفاده از یک گردابه آزاد در محدودهٔ $\mathbf{r} > \mathbf{R_c}$ شبیهسازی شـده اسـت. سـرعت در نقـاط \mathbf{A} و \mathbf{B} برابـر -۴۷ و $\frac{ft}{V_A} = 8 \circ \frac{ft}{V_A}$ تخمین زده شدهاند. فاصله نقطه A تا مرکز گردباد کـدام اسـت؟ (R_c معـرف شـعاع $V_A = 11 \circ \frac{ft}{V_A}$ هسته گردباد است.)
 - ۴ · ft (۱
 - 90 ft (1
 - $1 \circ \circ ft$ (r
 - 170ft (4



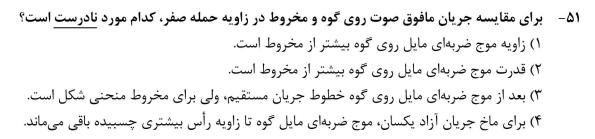
۴۸- جریان لایه مرزی آرام روی صفحهای تخت به طـول ۵۰ cm برقـرار اسـت. اگـر سـرعت و چگـالی جریـان آزاد به تر تیب، m او سیست می ایشد و ضخامت ممنتوم در انتهای صفحه برابر mm ا باشد، نیروی پسای وارد بر صفحه ا چند نیوتن است؟ 0/1 (1 0,00 ()

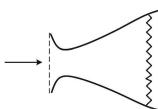
میدان سرعت دوبعدی جریان دائم، تراکمناپذیر و غیرلزج، بـهصورت u = fx و v = -fy اسـت. درصـورتی کـه -۴۹ و شتاب گرانشی وجود نداشته باشد، میدان فشار کدام است؟ (f ثابتی با بعد $\frac{1}{2}$ است.) $p(\circ,\circ)=p_{\circ}$

$$p_{\circ} - \frac{\rho f^{\gamma}}{\gamma} (x - y)^{\gamma} (\gamma) \qquad \qquad p_{\circ} - \frac{\rho f^{\gamma}}{\gamma} xy (\gamma)$$

$$p_{\circ} - \frac{\rho f^{\gamma}}{\gamma} (x^{\gamma} + y^{\gamma}) (\gamma) \qquad \qquad p_{\circ} - \frac{\rho f^{\gamma}}{\gamma} (x + y)^{\gamma} (\gamma)$$

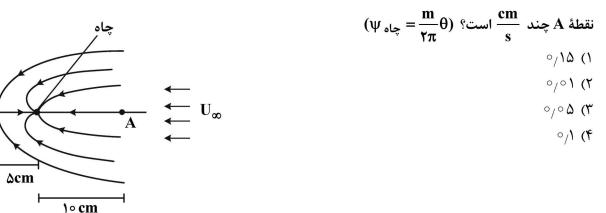
- در جریان داخل یک نازل همگرا _ واگرا، اگر دمای سکون بعد از موج ضربهای قائم برابر K ۹۰۰K باشد، دمای -۵۰ استاتیک در گلوگاه چند کلوین است؟ (نسبت ظرفیت حرارتی ویژه $\gamma = 1/4$ است.) ۵۰۰ (۱ 400 (1 400 (
 - moo (4





- Δr - Imaginal degut varies R states r, r, r is in λ and r - λ in λ - λ

مرعت در الگوی جریان زیر از ترکیب چاه با قدرت $m=\pi$ و جریان یکنواختی با سرعت U_∞ حاصل شده است. سرعت در -۵۴



· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	$\mathbf{h}_{1} = 19 \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$	$y = 2.7 \circ (1)$ $y = 2.9 \circ (7)$
	$\mathbf{h}_{\gamma} = \gamma \circ \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$	$y = 7.1 \circ (1)$ $y = 7.1 \circ (1)$
	$\mathbf{h}_{\mathbf{y}} = \mathbf{h} \circ \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$	$\mathbf{y}=$ % y a (f
Py FWH S		
r i v	$\mathbf{h}_{\varphi} = \mathbf{Y} \varphi \circ \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$	
(\mathbf{P}_1) (\mathbf{C})	$\mathbf{h}_{\mathbf{Y}} = \mathbf{Y} \circ \circ \circ \frac{\mathbf{kJ}}{\mathbf{kg}}$	

۵۶- در سیکل رانکین زیر، درصد جرمی بخار گرفتهشده از توربین برای گرمکن باز، کدام است؟

- ۵۷- در یک چرخهٔ برایتون ایدئال، کار تولیدی چرخه برای شرایط توربین و کمپرسور آیزنتروپیک، W_s نامیده می شود. چنانچه توربین آیزنتروپیک این چرخه با یک توربین دیگر با راندمان آیزنتروپیک ۸۰ درصد عوض شود و کار تولیدی را W_{st} بنامیم و کمپرسور آیزنتروپیک چرخه ایدئال نیز با یک کمپرسور دیگر با راندمان آیزنتروپیک می در مان آیزنتروپیک می شود و کار تولیدی را ای ای بنامیم و کمپرسور آیزنتروپیک چرخه با یک توربین دیگر ا آیزنتروپیک ۸۰ درصد عوض شود و آن را W_{sc} بنامیم، کدام مورد درست است؟ $W_{st} = W_{sc}$ (۱
 - $W_{st} < W_{sc}$ (r
 - $W_{st} > W_{sc}$ (r
 - ۴) نیاز به ذکر اعداد، محاسبه و همچنین بستگی به شرایط ورود به توربین و کمپرسور دارد.
- ۵۸ در یک کوره به شکل غیرمستقیم از یک منبع گرم، حرارت توسط یک ماشین حرارتی دریافت و کار تولیدی به یک پمپ حرارتی منتقل می شود تا حرارت بیشتری به محیط داده شود. در چه صورتی این سیکل ترکیبی، حرارت بیشتری نستری نستری نستری نسیدی این سیکل ترکیبی، حرارت بیشتری نسیتری نسبتری نسبت به حالت به کارگیری مستقیم منبع حرارتی خواهد داشت؟
 ۱) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۱ باشد.
 ۲) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.
 ۳) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.
 ۳) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.
 ۳) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.
 ۳) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.
 ۳) حاصل ضرب راندمان موتور حرارتی در ضریب عملکرد پمپ حرارتی بزرگتر از ۲ باشد.

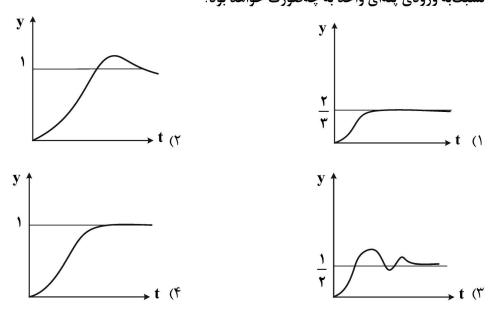
چند درجه سانتیگراد است؟ (Cp = ۱
$$\frac{kJ}{kg}$$
)

- 90 (۱
- ٨٦ (٢
- ۳) ۸۷
- ۴) ۸۸

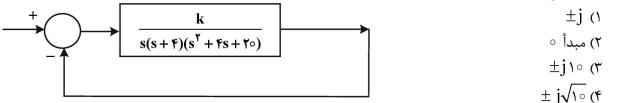
مصرف سوخت ویژه یک موتور توربوجت kg N.hr (۱۲٫۰۰۰ کیلوگرم بر نیوتن ساعت) است. اگـر دبـی هـوای ورودی	-9+
موتور ۷۵ کیلوگرم بر ثانیه و دبی پاشش سوخت نیز م ع ادل ۲ درصد دبی هوا باشد، تراست موتور چند کیلو نیوتن است؟	
۲۰ (۱	
۳۵ (۲	
۴۰ (۳	
۴۵ (۴	
فاکتور دیفیوژن در یک ردیف پره کمپرسور برابر با ۵۵/۰ و عدد دیهالر ۸۵/۰ اســت، اگـر حـداکثر سـرعت در	-81
کانال پره ۲۸۰ متر بر ثانیه باشد، سرعت در ورودی ردیف پره چند متر بر ثانیه است؟	
100 (1	
۲०० (۲	
۱۵۰ (۳	
۱۷۰ (۴	
ضریب جریان در شعاع میانی یک مرحله کمپرسور محوری مساوی ۵/۵ است، اگر جریان بهصورت محـوری و بـا	-94
سرعت $rac{\mathrm{m}}{\mathrm{s}}$ ۱۴۰ وارد روتور شود و زاویه جریان مطلق خروجی از روتور نیز ۴۵ درجه باشد، مقدار افـزایش درجــه s	
حرارت سکون مرحله تقریباً چند کلوین است؟ (C _p = ۱ kJ/(kg.K	
٣۴ (١	
٣٩ (٢	
F8 (M	
۴) ۲۸	
در یک سیکل توربوشفت ایدئال همراه با مبدل حرارتی، نسبت فشار کمپرسور برابر با ۶ و مصـرف سـوخت ویـژه	-83
۲/° کیلوگرم بر کیلووات ساعت است. اگر نسبت فشار کمپرسور را به ۸ افزایش دهیم و بقیه پارامترهای ســیکل	
ثابت بماند، مصرف سوخت ویژه کدام است؟	
$\circ_{/}$ کمتر از $\circ_{/}$	
۳) تغییری نمی کند. ۴ ۴ ۴ ۲۰ ۴ ۴ با دادههای دادهشده نمی توان اظهار نظر کرد.	
در یک سیکل توربوشفت ساده ایدهآل، درجه حرارت ورودی به موتـور ۳۰۰ کلـوین و افـزایش درجـه حـرارت	-94
کمپرسور معادل ۱۵۰ کلوین است. راندمان سیکل تقریباً چند درصد است؟	
TY (1	
۳۰ (۲	
۳۳ (۳	
۳۵ (۴	
یک نازل همگرا ـ واگرا با ورودی جریان مادون صوت و خروجی مافوق صوت را فرض کنید. با فرض وجود اصطکاک	-80
و آزادسازی حرارت در جریان، در مورد گلوگاه هندسی و گلوگاه آیرودینامیکی (محلی که Ma = ۱) کدام عبارت	
درست است؟	
۱) گلوگاه آیرودینامیکی در بالادست گلوگاه هندسی خواهد بود.	
۲) گلوگاه هندسی بر گلوگاه آیرودینامیکی منطبق خواهد بود.	
۳) گلوگاه آیرودینامیکی در پاییندست گلوگاه هندسی خواهد بود.	
۴) بسته به میزان تزریق حرارت، گلوگاه آیرودینامیکی میتواند در بالادست یا پاییندست گلوگاه هندسی باشد.	

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

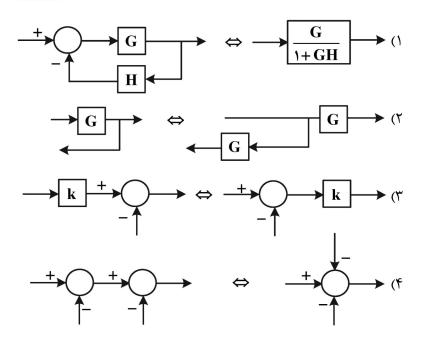
- اگر تابع تبدیل یک سیستم کنترل به شکل $\frac{y(s)}{u(s)} = \frac{1}{(s+\circ/\delta)(s+1)(s+7)}$ باشد، پاسخ زمان تقریبی سیستم $u(s) = \frac{y(s)}{u(s)}$ باشد، پاسخ زمان تقریبی سیستم بال



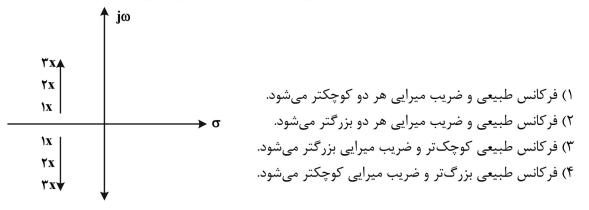
۶۹ در سیستم حلقه بسته با فیدبک واحد منفی زیر، محل تلاقی مکان هندسی قطبهای حلقه بسته با محور موهومی
 در کجا قرار دارد؟ (< k > ٥)



۷۱ – برای معادلسازی و ساده نمودن دیاگرامهای جعبهای کدام مورد، نادرست است؟



۷۲- با تغییر مکان موقعیت قطبهای یک سامانه کنترلی مطابق شکل زیر، پاسخ زمانی آن چه رفتاری خواهد داشت؟



- ۷۳- کدام مورد، در طراحی کنترلر (Controller) درست است؟
 ۱) کنترلر مشتقی سرعت پاسخ را کاهش میدهد.
 ۲) کنترلر انتگرالی باعث ایجاد یک صفر در مبدأ میشود.
 ۳) کنترلر پسفاز Lag هنگامی استفاده میشود که رفتار حالت ماندگار سیستم خوب نیست.
 ۴) همه موارد
- ۲۴- درخصوص بُعد (دیمانسیون) مشتقات آیرودینامیکی $C_{m\alpha}$ و C_{mu} در حرکت طولی هواپیما کدام مورد، درست است؟ $C_{m\alpha}$ (۱ بدون بُعد و C_{mu} بعد دارد. ۲) هر دو بدون بُعد هستند. $C_{m\alpha}$ (۱ $C_{m\alpha}$ بُعد دارد. ۲) هر دو دارای بُعد هستند. $C_{m\alpha}$ (۳ $C_{m\alpha}$ بُعد دارد.
- ۷۵- ضریب گشتاور پیچ هواپیما حول مرکز ثقل آن داده شده است. درصورتیکه |δ_E |_{Max}= ۱۵deg باشد، بیشترین ضریب برای پرواز تریم کدام است؟ (واحد مشتقات، برحسب درجه است.)

$$C_m = \circ_{/} \circ 1 - \circ_{/} \circ \circ \mathfrak{F} \delta_E - \circ_{/} 1 C_L$$

- 1 ()
- °/**V (**Y
- ۰/۱ **(۳**
- 0/00 (4
- ۷۶ یک هواپیما در ارتفاع ۳۰۰۰۰ پا در پرواز کروز قرار دارد که ناگهان بر اثر یک نقص فنی، یکی از دو موتور خود را
 از دست میدهد. درصورتی که در این شرایط هواپیما دچار یک زاویه سرش جانبی ۱۰ درجـه قـرار گیـرد، مقـدار
 جابهجایی سکان عمودی جهت ایجاد تراز سمتی و نگهداری مسیر مستقیم الخط چند درجه است؟ (واحد مشتقات بر حسب درجه است.)

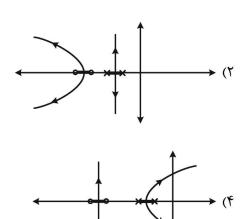
$$C_{n_o} = \circ; C_{n_\beta} = \circ_{/} \circ \forall; C_{n_{\delta_R}} = -\circ_{/} \circ \forall$$

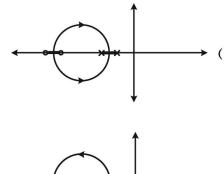
 $C_{n_T} = \circ_{/} \Delta$, where is the operative engine yawing moment coefficient

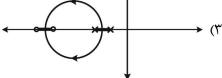
- -10 (1
- -Y ° (Y
- +15 (٣
- +10 (4

 $(\mathfrak{s} \leq \mathbf{k})$

۷۷ – اگر تابع تبدیل حلقه باز یک سیستم به شکل
$$\frac{k(s+r)(s+f)}{(s+1)(s+r)}$$
 باشد، مکان هندسی ریشهها کدام است؟







$$\begin{cases} \frac{\sqrt{r}}{r} & \circ & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{\sqrt{r}}{r} & -\frac{\sqrt{r}}{r} \\ \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{1}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{1}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{1}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{1}{r} & -\frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{1}{r} & -\frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{\sqrt{r}}{r} & \frac{r}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} & \frac{\sqrt{r}}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r} & \frac{1}{r} & \frac{1}{r} \\ \frac{1}{r}$$

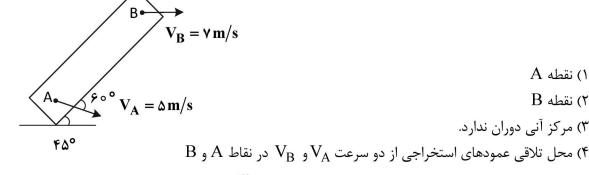
۳00

ثانىه

۸۵- نسبت $\frac{C_L(IGE)}{C_L(OGE)}$ در زمان برخاستن هواپیما با افزایش ارتفاع کدام است؟ (IGE= با احتساب اثر زمین، OGE= خارج از اثر زمین) ۱) ثابت میماند. ۲) کاهش می یابد. ۳) کاهش می یابد.

سازههای هوایی (دینامیک، ارتعاشات، مقاومتمصالح، تحلیل سازهها):

۸۶- مرکز آنی دوران جسم زیر کدام است؟



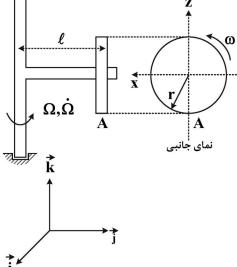
۸۷ - در لحظه نشان دادهشده، بلوک B تحت اثر نیروی P، دارای سرعت ۳ $rac{m}{s}$ به سمت بالا است. سرعت بلوک A کدام است؟

- ابه طرف بالا $V_{\rm A}= {
 m Nm/s}$ (۱ $V_{\rm A}={
 m Tm/s}$ (۲ $V_{\rm A}={
 m Tm/s}$ (۲ $V_{\rm A}={rac{
 m \pi}{
 m r}}{
 m m/s}$ (۳ $V_{\rm A}={rac{
 m \pi}{
 m r}}{
 m m/s}$ (۴) (۴)
- ۸۸- مطابق شکل زیر ذرهای روی سطح افقی بدون اصطکاک در اثر نیروی F و نیروی فنر حرکت میکند. گراف تغییرات مومنتم زاویهای ذره حول نقطه ثابت O نسبت به زمان در شکل داده شده است. چنانچه بتوان تغییرات مومنتم را در فاصله زمانی ۵ تا ۸ ثانیه خطی فرض نمود، مقدار نیروی F مطابق شکل در لحظه (t = ۶/۵ s) چند نیوتن است؟



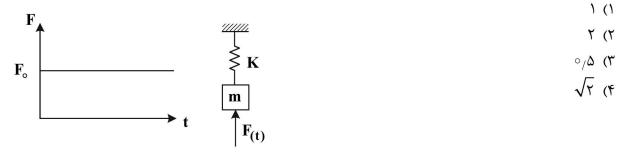
 $\vec{\mathbf{V}} = \vec{\mathbf{i}} + \vec{\mathbf{v}} \vec{\mathbf{i}}$

- دیسک دایرهای به شعاع r با سرعت زاویهای نسبی و ثابت ω ، حول بازوی افقی به طول ℓ میچرخد. بازوی افقی نیز با سرعت زاویهای Ω و شتاب زاویهای $\dot{\Omega}$ حول راستای عمودی که ثابت است، دوران میکند. شتاب لحظهای نیز با سرعت زاویهای Λ و شتاب زاویهای $\dot{\Omega}$ حول راستای عمودی که ثابت است، دوران میکند. شتاب لحظهای نقطهٔ A روی محیط دیسک در لحظه نشان دادهشده کدام است?
 - $$\begin{split} -\ell \dot{\Omega} \vec{i} + (\ell \Omega^{\mathsf{Y}} + \mathsf{Yr} \Omega \omega) \vec{j} + (\ell \omega^{\mathsf{Y}} + \mathsf{r} \omega^{\mathsf{Y}}) \vec{k} & (\mathsf{N} \\ -\ell \dot{\Omega} \vec{i} (\ell \Omega^{\mathsf{Y}} + \mathsf{Yr} \Omega \omega) \vec{j} + \mathsf{r} \omega^{\mathsf{Y}} \vec{k} & (\mathsf{Y} \\ (\ell \Omega^{\mathsf{Y}} + \mathsf{Yr} \Omega \omega) \vec{i} + \ell \dot{\Omega} \vec{j} + \mathsf{r} \omega^{\mathsf{Y}} \vec{k} & (\mathsf{Y} \\ \ell \dot{\Omega} \vec{i} \mathsf{r} \omega^{\mathsf{Y}} \vec{j} + \ell \Omega^{\mathsf{Y}} \vec{k} & (\mathsf{Y} \\ \end{split}$$

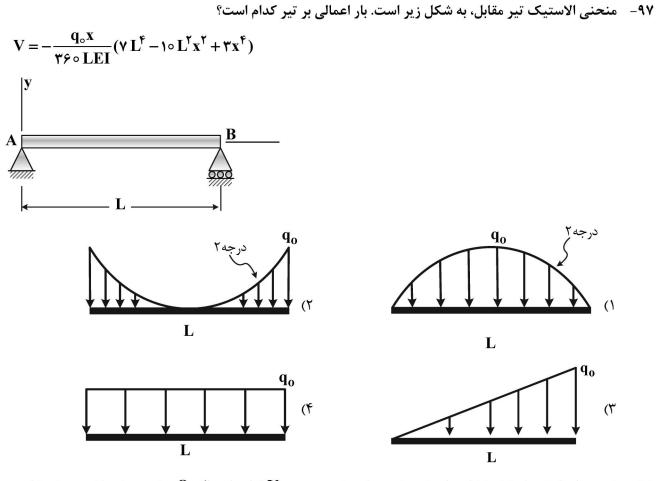


۹۰ – صفحه صلب ABCD به اضلاع ۳ و √√ متر، به گونهای در صفحه x−y حرکت میکند که در زمان نشان داده شده در شکل سرعت گوشههای A و C به قرار زیر است. سرعت زاویهای صفحه در لحظه نشان دادهشده چند رادیان بر ثانیه و در کدام جهت است؟

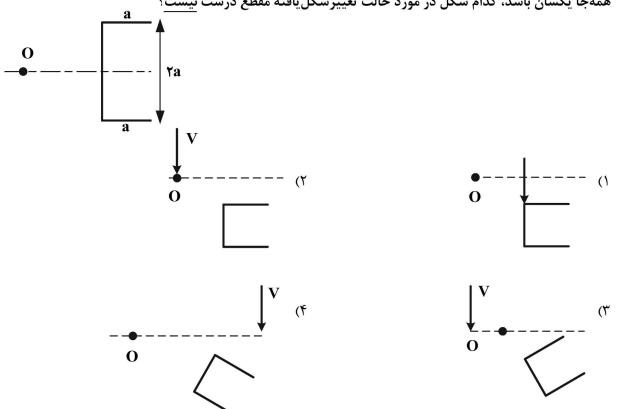
۹۱ - اثر روشن شدن موتور سوخت جامد موشکی مانند اعمال نیروی پله مطابق شکل زیر است. اگر سازه بــهصـورت یـک سیستم یک درجه آزادی نامیرا مدل شود، حداکثر جابهجایی دینامیک چند برابر حالت استاتیک است؟

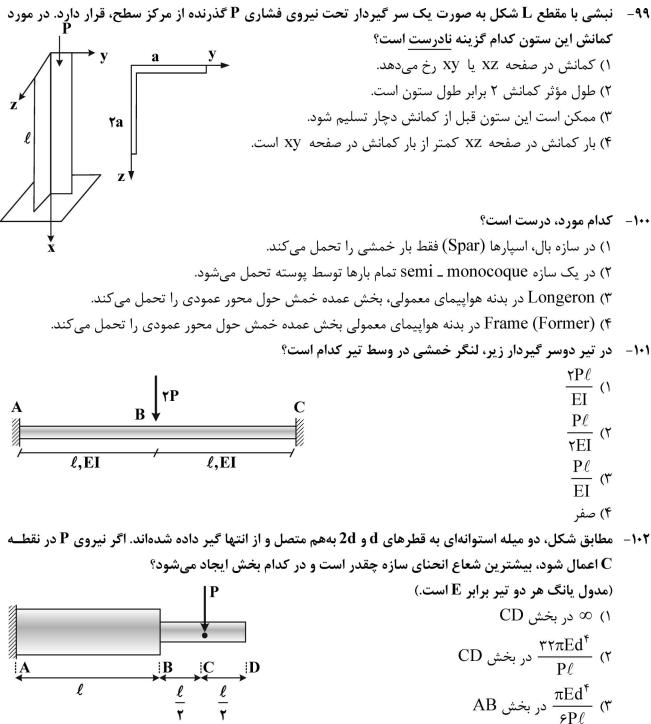


ِط لازم برای اینکه سیستم در مود اصلی دوم خود نوســان کنــد،	۹۲- برای سیستم نشاندادهشده در ارتعاش آزاد، شر
<u>uh</u>	كدام است؟ (سرعت اوليه صفر است.)
≰ K	$X_{1}(\circ) = TX_{T}(\circ)$ (1)
^m ∓ x, ≩K	$\mathbf{X}_{1}(\circ) = -\mathbf{T}\mathbf{X}_{\mathbf{Y}}(\circ) (\mathbf{T}$
	$\mathbf{X}_{\mathbf{y}}(\circ) = -\mathbf{X}_{\mathbf{y}}(\circ)$ ("
[™] ∓ x _Y ≩K	$X_{\gamma}(\circ) = X_{\gamma}(\circ)$ (f
،ی بدون فرکانسهای تکراری، و K و M مـاتریسهـای سـفتی و	۹۳- اگر P ماتریس مودال یک سامانه چند درجه آزاد
	جرم باشند، کدام گزینه نادرست است؟
یک ماتریس قطری است. (۲ ${ m P}^{ m T}{ m M}{ m P}$	یک ماتریس قطری است. $\mathrm{P}^{\mathrm{T}}\mathrm{KP}$ (۱
) ستونهای P شامل شکل مودهای سامانه هستند.	۳) P یک ماتریس متعامد است.
کدام است؟	۹۴- با توجه به شکل زیر، کشیدگی فنر در درازمدت،
F _o K ← M ← 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅 𝔅	$rac{\mathrm{F_{\circ}}}{\mathrm{FK}}$ ()
danahan	۴K
C	$\frac{r_{\rm F_{\odot}}}{r_{\rm K}}$ (r
	$rac{\mathrm{F_{\circ}}}{\mathrm{K}}$ ("
	\mathbf{F}_{\circ}
	$rac{\mathrm{F_{\circ}}}{\mathrm{YK}}$ (۴
سیستم یک درجه آزادی نامیرا تحـت نیـروی تحریـک خـارجی	
	هارمونیک، کدام گزینه <u>نادرست</u> است؟
	۱) در نقطه تشدید، اختلاف فاز بین تحریک و پاس
	۲) قبل و بعد از تشدید اختلاف فاز بین تحریک و
	۳) اختلاف فاز بین تحریک و پاسخ در فرکانس تح
ں طبیعی، اختلاف فاز بین تحریک و پاسخ ثابت میماند.	۴) از فرکانس تحریک بزرگتر از ۲√ برابر فرکانس
جوش داده شدهاند. مطابق شکل، سه جرم m به فواصـل مسـاوی	۹۶- در آونگ زیر، دو میله صلب و بدون جرم به هم ·
میستم کدام است؟ م	روی میله افقی متصل شدهاند. فرکانس طبیعی س
لولاً ل	$\sqrt{\frac{gL}{L^{\gamma}+a^{\gamma}}}$ (1)
	$\sqrt{\frac{rgL}{rL^{\gamma} + ra^{\gamma}}}$ (r
	$\int r L^r + r a^r$
	$\sqrt{\frac{g}{L}}$ ("
	$\sqrt{\frac{rgL}{rL^{r}+ra^{r}}}$ (f



۹۸- تیر جدار نازکی با مقطع نشان دادهشده تحت بار برشی عمودی V قرار دارد. اگر O مرکز بـرش باشـد و ضـخامت همهجا یکسان باشد، کدام شکل در مورد حالت تغییرشکلیافته مقطع درست <u>نیست؟</u> a





AB در بخش
$$\frac{\mathbf{FP}\ell}{\pi \mathrm{Ed}^{\mathrm{F}}}$$

(۴

 A_c, E_c, α_c

Ø

755F

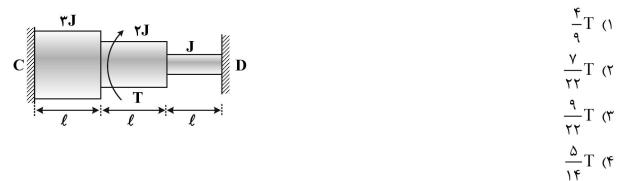
$$\sigma_{s} = -\frac{\Delta T(\alpha_{s} - \alpha_{c})A_{c}E_{s}}{E_{s}A_{s} + E_{c}A_{c}} (1)$$

$$\sigma_{s} = -\frac{\Delta T(\alpha_{s} - \alpha_{c})A_{s}E_{s}E_{c}}{E_{s}A_{s} + E_{c}A_{c}} (2)$$

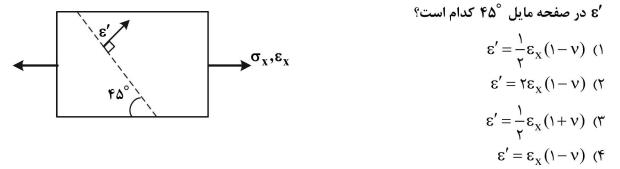
$$\sigma_{s} = -\frac{\Delta T(\alpha_{s} - \alpha_{c})A_{c}E_{s}E_{c}}{E_{s}A_{s} + E_{c}A_{c}} (2)$$

$$\sigma_{s} = -\frac{\Delta T(\alpha_{s} - \alpha_{c})A_{c}E_{s}E_{c}}{E_{s}A_{s} + E_{c}A_{c}} (2)$$

۱۰۴- وسط محور پلهای دوسر گیردار، گشتاور T اعمال می شود. گشتاور عکس العمل در نقطه D کدام است؟



۱۰۵- چنانچه ورق نازکی مطابق شکل، تحت بار محوری $\sigma_{\rm x}$ قرار داشته باشد که منجر به کرنش $\epsilon_{\rm x}$ گردد، مقدار کرنش



طراحی اجسام پرنده:

۱۰۶- از کدام آییننامه جهت اعطای مجوز صلاحیت پروازی به یک هواپیمای ۳ موتوره پیستونی با ۹ سرنشین استفاده می شود؟

- CS-YT (T) CS-LSA (1)
- CS-T9 (f CS-TY (f

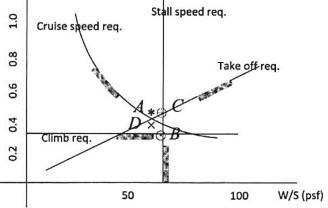
(σ = $\frac{\rho}{\rho_o}$) » به کار می رود (σ = $\frac{r}{\rho_o}$) کدام عبارات در اندازه سازی مسافت برخاست و به عنوان «پارامتر برخاست، TOP» به کار می رود (σ = $\frac{\rho}{\rho_o}$)

$$S_{\text{TOFL}} \propto \frac{(\frac{T}{W})_{\text{TO}}}{\sigma CL_{\text{MAX}_{\text{T.O.}}}(\frac{W}{S})_{\text{TO}}} (\textbf{r} \qquad S_{\text{TOFL}} \propto \frac{(\frac{W}{S})_{\text{TO}} CL_{\text{MAX}_{\text{T.O.}}}}{(\frac{T}{W})_{\text{TO}}} (\textbf{r} \qquad S_{\text{TOFL}} \propto \frac{\sigma(\frac{W}{S})_{\text{TO}}}{(\frac{W}{S})_{\text{TO}}} (\textbf{r} \qquad S_{\text{TOFL}} \propto \frac{(\frac{W}{S})_{\text{TO}}}{\sigma CL_{\text{MAX}_{\text{T.O.}}}(\frac{T}{W})_{\text{TO}}} (\textbf{r} \qquad S_{\text{TOFL}} \propto \frac{(\frac{W}{S})_{\text{TO}}}{\sigma CL_{\text{MAX}_{\text{TO}}}(\frac{T}{W})_{\text{TO}}} (\textbf{r} \qquad S_{\text{TOFL}} \propto \frac{(\frac{W}{S})_{\text{TO}}}$$

۱۰۸- یک جت مسافربری در هنگام پرواز کروز در Service Cieling خود، با احتمال تصادف هوایی مواجه شده و نیاز به اوج گیری پیدا می کند. مطابق با اصول طراحی، حداقل نرخ اوج گیری که خلبان می تواند روی آن حساب کند، چند پا در دقیقه است؟
 ۱) ۰۰۱
 ۲) ۰۰۰
 ۳) ۰۰۰

د؟ از رابطه نرخ اوج گیری در سطح دریا، (
$$RC_{\circ}$$
)، برای یافتن و تعیین کدام ایتم کارایی هواپیما استفاده می شود؟
 $RC_{\circ} = (h_{abs} / t_{c1}) ln (1 - h_{abs})^{-1}$

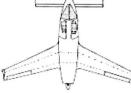
- ۱۱۰ انتخاب کدام یک از نقاط زیر بهعنوان نقطه طراحی، با علم بهوجود عدم قطعیت در تعیین CL_{max}، برای یک جت مسافربری منطقی *تر* است؟ ۱/۳۰



- ۱۱۱ در کدام مورد معادله قطبی پسای هواپیمای زیر در فاز کروز، درست تر بیان شده است؟
 - $CD = \circ_{/} \circ \mathsf{FA} + \circ_{/} \circ \mathsf{\Delta}\mathsf{T}CL^{\mathsf{T}}$ (1)
 - $\mathrm{CD} = \circ_{/} \circ \mathbf{TT} + \circ_{/} \circ \mathbf{PPCL}^{\mathsf{T}}$ (T
 - $CD = \circ_{/} \circ \Upsilon F + \circ_{/} \circ \Upsilon ICL^{\Upsilon} (\Upsilon$
 - $CD = \circ_{/} \circ 16 + \circ_{/} \circ 77CL^{7}$ (6
- ۱۱۲- بیشترین مقدار ضریب برآ (C_{Lmax}) یک هواپیما در برخاست متأثر از چیست و درصورتی که ۴۴ ٪ افزایش یابد، سرعت استال هواپیما چه تغییری خواهد کرد؟
 ۱) نوع سطوح برآزا، مشخصات بال و رده هواپیما ۱۷ ٪ کاهش
 ۲) نوع سطوح برآزا، مشخصات بال و رده هواپیما ۱۷ ٪ کاهش
 ۳) نوع سطوح برآزا، مشخصات بال و رده هواپیما ۱۷ ٪ کاهش
 ۳) مشخصات بال، باز یا بسته بودن چرخها و تعداد سطوح برآزا ۱۲ ٪ افزایش
 ۹) مشخصات بال، باز یا بسته بودن چرخها و تعداد سطوح برآزا ۱۷ ٪ افزایش
 ۳) مشخصات بال، باز یا بسته بودن چرخها و تعداد سطوح برآزا ۱۷ ٪ افزایش
 ۳) مشخصات بال، باز یا بسته بودن چرخها و تعداد سطوح برآزا ۱۷ ٪ افزایش
 - ۱) زودتر _ مطلوب
 ۲) دیرتر _ نامطلوب
 ۳) زودتر _ نامطلوب
- ۱۱۴- بال بالا نسبت به بال پایین در هواپیماهای مسافربری، از نظر درگ تـداخلی (Interference Drag)، وزن ارابـه فرود و پایداری عرضی بهترتیب چگونه است؟

۲) بدتر، بهتر، بدتر	۱) بدتر، بدتر، بهتر
۴) بهتر، بدتر، بهتر	۳) بهتر، بهتر، بدتر

۱۱۵- برای یک هواپیمای homebuilt با پیکربندی کانارد، در کدامیک از طرحهای زیر پرواز پایدارتر با عملکرد زمینی و پروازی بهتری حاصل خواهد شد؟







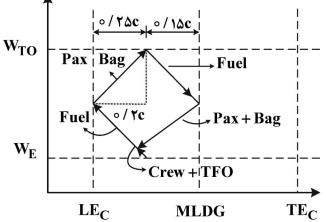


۱۱۶- با توجه به شکل زیر مأموریت اصلی دربهای هواپیمای مسافربری در شرایط نرمال و اضطراری کدام است؟

- ۱) درب ۱: درب ورود خدمه تغذیه و تمیزکاری سرویسهای بهداشتی ـ درب ۶: درب ورود مسافر در شرایط عادی و تخلیه مسافر در شرایط اضطراری ۔ درب ۲ و ۵: دربه ای ورود مسافر در شرایط عـادی و تخلیـه در شـرایط اضطراری هنگام خرابی درب شماره ۶ ـ درب ۳: درب زاپاس ورود مسافر ـ درب ۴: درب ورود خدمه مسافر معلول و خدمه پرواز در شرایط نرمال و درب تخلیه آنها در شرایط اضطراری
- ۲) درب ۱: درب ورود و خروج مسافر در شرایط عادی و خروج مسافر در شرایط اضطراری ـ درب ۶: درب خدمه تمیزکاری سرویسهای بهداشتی در شرایط عادی و تخلیه مسافر در شرایط اضطراری ـ درب ۲ و ۵: دربهای اضطراری تخلیه مسافر ـ درب ۳: درب زاپاس درب شماره ۱، و تخلیه مسافر در شرایط اضطراری ـ درب ۴: درب ورود خدمه مسافر معلول و خدمه تغذیه در شرایط نرمال و درب تخلیه مسافر در شرایط اضطراری
- ۳) درب ۱: درب ورود خلبانان در شرایط عادی و اضطراری _ درب ۶: درب ورود مسافر در شرایط عادی و تخلیه مسافر در شرایط اورژانس _ درب ۲ و ۵: دربهای اضطراری تخلیه مسافر در شرایط فرود روی آب _ درب ۳: درب زاپاس درب شماره ۶ _ درب ۴: درب ورود خدمه تغذیه و خدمه تمیزکاری در شرایط نرمال و درب تخلیه آنها در شرایط اضطراری ۴ شماره ۶ _ درب ۴: درب ورود خدمه تغذیه و خدمه تمیزکاری در شرایط نرمال و درب تخلیه آنها در شرایط اضطراری ۴ (۲) درب ۴: درب ورود خدمه تغذیه و خدمه تمیزکاری در شرایط نرمال و درب تخلیه آنها در شرایط اضطراری ۴ شماره ۶ _ درب ۴: درب ورود خدمه تغذیه و خدمه تمیزکاری در شرایط نرمال و درب تخلیه آنها در شرایط اضطراری ۴) درب ۱: درب ورود و خروج خلبانان و مهمانداران در شرایط اضطراری ـ درب ۶: درب ورود و خروج خدمه فنی در شرایط عادی و خروج خلبانان و مهمانداران در شرایط اضطراری می می در شرایط اضطراری ۲ درب ۲ و ۵: دربهای اورژانسی تخلیه مسافر ـ درب ۳: درب ۳: درب عادی و رود مهمانداران، خلبانان و مسافر، و تخلیه اضطراری آنها ـ درب ۴: درب ورود خدمه مهانداران، خلبانان و مسافر در شرایط اضطراری آنها ـ درب ۴: درب ورود مهمانداران، خلبانان و مسافر در شرایط اضطراری می درب ۲ و ۵: دربهای اورژانسی تخلیه مسافر ـ درب ۳: درب ۳: درب عادی و رود مهمانداران، خلبانان و مسافر، و تخلیه اضطراری آنها ـ درب ۴: درب ورود خدمه می مسافر در شرایط اضطراری در شرایط اضطراری آنها ـ درب ۴: درب ورود خدمه مسافر معلول و خدمه تمیزکاری در شرایط نرمال و درب تخلیه مسافر در شرایط اضطراری
- ۱۱۷- درصورتی که هدف طراحی یک گلایدر رها شونده از زیر بال یک هواپیمای دیگر باشد که تنها با استفاده از Elevator و Rudder و هدایت تصویری پرواز خود را انجام میدهد، کدام یک از انواع دم زیر مطلوب تر است؟ ۲-tail (۲ V-tail (۱ ۲-cruciform (۴ Inverted V-tail (۳)

۱۱۸ مرکز ثقل هواپیمای شکل زیر که وتر متوسط بال آن ۸ متر است، در فاصله ۱ متری از جلوی لبه حمله بال قرار دارد. به منظور ایجاد پایداری استاتیکی، حدود مرکز ایرودینامیکی هواپیما در کجا قرار خواهد داشت؟
۱) روی لبه حمله بال
۲) دقیقاً روی مرکز ثقل
۳) ۲ متر پشت لبه حمله بال
۹) ۲ متر جلوی لبه حمله بال

- ۱۱۹ کدام یک از عبارات زیر درست است؟
 ۱) پایداری عرضی یک هواپیما، با افزایش زاویه پس گرایی بال (Swept Back) کاهش مییابد، اگرچه در سرعتهای بالاتری میتواند پرواز کند.
 ۲) ضریب حجمی دم یک هواپیما تابع سطح بال، فاصله دم از مرکز ثقل و وزن هواپیما میباشد.
 ۳) ضریب حجمی دم یک هواپیما تابع سطح بال، فاصله دم از مرکز ثقل و وزن هواپیما میباشد.
 ۳) در طراحی یک هواپیما، مرحله وزن و بالانس باید پیش از طراحی مجموعه دم و تعیین موقعیت ارابه فرود، به همگرایی رسیده باشد.
 ۹) مشتق β Cn که تابع سطح، شکل و فاصله دم عمومی از مرکز ثقل است، در پایداری سمتی و خروج از فرچرخ یرخ
- ۱۲۰- دیاگرام weight & Balance یک هواپیمای مسافربری به شکل زیر است. در رابطه با این دیاگرام کدام مورد درست نیست؟



۱) با پیاده شدن مسافران مرکز ثقل هواپیما به سمت جلو حرکت میکند. ۲) هنگام پر کردن تانک سوخت، درصد نیروی وارد به ارابه فرود اصلی کاهش مییابد.

۳) مرکز ثقل هواپیما در حالت حداکثر وزن برخاست، از حالت وزن خالی هواپیما عقبتر است.

۴) عقب ترین نقطه CG زمانی است که هواپیما فاقد سوخت باشد و مسافران همراه بارشان تخلیه شده باشند.