



358

A

نام :

نام خانوادگی :

محل امضاء :

صبح پنج شنبه
۹۳/۱۱/۱۶اگر دانشگاه اصلاح شود مملکت اصلاح می شود.
امام خمینی (ره)جمهوری اسلامی ایران
وزارت علوم، تحقیقات و فناوری
سازمان سنجش آموزش کشور

آزمون ورودی دوره‌های کارشناسی ارشد فاپیوسته داخل - سال ۱۳۹۴

مجموعه مهندسی هوای فضای کد ۱۲۷۹

مدت پاسخگویی: ۲۰۰ دقیقه

تعداد سوال: ۱۲۵

عنوان مواد امتحانی، تعداد و شماره سوالات

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

این آزمون نمره منفی دارد.

استفاده از عاشقین حساب مجاز نیست.

بهمن ماه - سال ۱۳۹۳

حق حاب، تکبر و انسار سوالات به هر روش (الکترونیکی و ...) بس از برگزاری آزمون، برای تمامی انتها حقیقی و حقوقی نهاده با معجزه این سازمان محظوظ می باشد و با مختلفین برایر مفتراء رفتار می شود.

PART A: Vocabulary

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

- 1- Before you ----- to the next question, you should take some time to make sure you're happy with your answers so far.
 1) prescribe 2) precede 3) proceed 4) preface
- 2- My first day of babysitting was an absolute -----; the kids spilled food all over the kitchen and they wouldn't listen to anything I had to say.
 1) invasion 2) enigma 3) condemnation 4) fiasco
- 3- We were very unhappy with the ----- way the moving company tossed our boxes into our new house.
 1) haphazard 2) impatient 3) initial 4) neutral
- 4- The author used ----- when he said the dog was "as big as a house."
 1) shortsightedness 2) hyperbole 3) precision 4) pretension
- 5- I never thought you would get so upset about such a ----- matter.
 1) contradictory 2) consistent 3) colloquial 4) trivial
- 6- The police wondered about the man's ----- for committing the crime.
 1) inhibition 2) motive 3) impact 4) inspiration
- 7- While most club members have agreed with the decision, I expect Ricky to ----- forcibly.
 1) dissent 2) vanish 3) avoid 4) abate
- 8- "It is my firm -----," said the candidate, "that family farms must receive government help."
 1) speculation 2) safeguard 3) conviction 4) deprivation
- 9- You'll have a better chance of finding that unusual word if you look it up in a/an ----- dictionary.
 1) skilled 2) publicized 3) cultured 4) unabridged
- 10- Because the hikers planned to reunite at 4:00 P.M., they paused to ----- their watches.
 1) illuminate 2) reinforce 3) synchronize 4) chronicle

PART B: Cloze Passage

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

Herbicides, also commonly known as weed killers, are pesticides used to kill unwanted plants. Selective herbicides kill specific targets, (11) ----- the desired crop relatively unharmed. Some of these act by interfering with (12) ----- and are often synthetic mimics of natural plant hormones. Herbicides used to clear waste ground, industrial sites, railways and railway embankments are not selective (13) ----- all plant material with which they come into contact. Smaller quantities are used in forestry, pasture systems, and management of areas (14) ----- as wildlife habitat.

Some plants produce natural herbicides, (15) ----- the genus Juglans (walnuts), or the tree of heaven; such action of natural herbicides, and other related chemical interactions, is called allelopathy.

- | | | | |
|---------------------------|-------------------|---------------------------|---------------|
| 11- 1) they leave | 2) when left with | 3) while leaving | 4) by leaving |
| 12- 1) the weed of growth | | 2) the growth of the weed | |
| 3) the weed in growing | | 4) the growing of weed | |
| 13- 1) and kill | 2) killer of | 3) to kill | 4) which kill |

- | | |
|---|--|
| 14- 1) where set aside
3) that set aside | 2) in which they are set aside
4) set aside |
| 15- 1) either
2) such as | 3) or
4) includes |

PART C: Reading Comprehension

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

PASSAGE 1:

The airspeed is a function of both the measured pressure difference and the air density. As was shown earlier, the air density is a function of altitude and atmospheric conditions. To obtain the true airspeed, the airspeed indicator would be required to measure the change in both pressure and air density. This is not feasible for a simple instrument and therefore the scale on the airspeed indicator is calibrated using standard sea-level air. The speed measured by the indicator is called the indicated airspeed (IAS).

The speed measured by an airspeed indicator can be used to determine the true flight speed, provided that the indicated airspeed is corrected for instrument error, position error, compressibility effects, and density corrections for altitude variations. Instrument error includes those errors inherent to the instrument itself; for example, pressure losses or mechanical inaccuracies in the system. Position error has to do with the location of the pitot static probe on the airplane. Ideally, the probe should be located so that it is in the undisturbed freestream; in general this is not possible and the probe is affected by flow distortion due to the fuselage or flow inclination. Unfortunately, this is not the case for the static measurement and care must be used to position the probe to minimize the error in the static measurement. If one knows the instrument and position errors, one can correct the indicated airspeed to give what is referred to as the calibrated airspeed (CAS).

16- The variable conditions of atmosphere prevent us from:

- 1) Direct measurement of true airspeed
- 2) Direct measurement of indicated airspeed
- 3) Calculating air density for finding airspeed
- 4) Calculationg air pressure for finding airspeed speed

17- Standard Sea level atmosphere is used:

- 1) Because it is the condition that always prevails.
- 2) As the basis for airspeed measurement.
- 3) For increasing the safety of flight.
- 4) Since it is easy to implement.

18- A leakage in airspeed indicator is considered to be the source of which error?

- 1) Compressibility
- 2) Density
- 3) Instrument
- 4) Position

19- Based on the passage, in which case of pitot mounting we would see the least error?

- 1) on the tail
- 2) on the body
- 3) under the wing
- 4) in front of the aircraft nose

20- One can infer that the static pressure measurement accuracy is more sensitive to which error?

- 1) Altitude
- 2) Compressibility
- 3) Density
- 4) Position

PASSAGE 2:

In obtaining a model, we must make a compromise between the simplicity of the model and the accuracy of the results of the analysis. Note that the results obtained from the analysis are valid only to the extent that the model approximates a given physical system.

The rapidity with which a digital computer can perform arithmetic operations allows us to employ a new approach in formulating mathematical models. Instead of limiting models to simple ones, we may, if necessary, include hundreds of equations to describe a complete system. If extreme accuracy is not needed, however, it is preferable to obtain only a reasonably simplified model.

In deriving such a simplified model, we frequently find it necessary to ignore certain inherent physical properties of the system. In particular, if a linear lumped - parameter mathematical model (i.e., one employing ordinary differential equations) is desired, it is always necessary to ignore certain nonlinearities and disturbed parameter (i.e., ones giving rise to partial differential equations) which may be present in the physical system. If the effects that these ignored prosperities have on the response are small, good agreement will be obtained between the results of the physical system.

We must be well aware of the fact that a linear lumped-parameter model, which may be valid in low-frequency operations, may not be valid at sufficiently high frequency since the neglected property of disturbed parameters may become an important factor in the dynamic behavior of the system.

21- What does the author mean by compromise?

- 1) Balancing the requirements
- 2) Sacrifice one requirement for the other
- 3) Give more priority to model simplicity
- 4) Give more priority to model accuracy

22- The digital computer has had more impact on:

- 1) The validity of the model simplicity
- 2) Simplicity of the model with existing equations
- 3) Accuracy of the model parameters results with using more parameters
- 4) How the engineers can validate the real time compromise

23- Partial differential equation is preferred:

- 1) When ordinary differential equation is not available
- 2) When nonlinearities have to be accounted for
- 3) When disturbed- parameters have to be ignored
- 4) Because it is simpler

24- One can say that when analysis and experiment's results do not agree with a simple model:

- 1) The model is too simple
- 2) the model is sufficient
- 3) The partial differential equation is not needed
- 4) The linearity of the model should prevail.

25-The response of a linear lumped-parameter model:

- 1) May be ignored at high frequency
- 2) Is not related to the frequency
- 3) May not be similar at different frequency
- 4) Should be compatible at low and high frequency

PASSAGE 3:

Pathfinder controllers do not receive an indication from spacecraft engineering data on the status of battery, but they have determined through modeling that it should be capable of withstanding 30-40 such cycles before performance is degraded.

Turning the computer off and allowing the battery to be slowly charged by spacecraft's solar panels will not save the battery, but is intended to lengthen its operational life. Placing the lander in a hibernation mode could also be done periodically in the future, but eventually project officials will transition to operations without use of the lander battery.

26-According to the passage, turning the computer off:

- 1) Will save the battery and makes battery's operational life lengthen.
- 2) Intendes to make battery's operational life lengthen but will not save the battery.
- 3) Will save the battery and won't make battery's operational life lengthen.
- 4) Intendes to make battery's operational life lengthen and will save the battery.

27-According to the passage, once 40 cycles has passed:

- 1) The battery is upgraded.
- 2) The battery becomes outstanding.
- 3) The capability of the battery is increased.
- 4) No more is expected from the battery.

28- According to the passage, placing the lander:

- 1) Could also be done periodically in the future.
- 2) Is done in a hibernation mode to save battery.
- 3) Is designed by project official to use the lander battery.
- 4) Will be eventually done in a way that it does not use the lander battery

29- According to the passage, the rate of charging:

- 1) Affects solar panels' life span.
- 2) Increase the length of the battery
- 3) Can have an impact on the battery life.
- 4) Helps the computer being turned off slowly.

30- According to the passage transition to solar panels will be done:

- 1) Nothing mentioned in this regard.
- 2) Before hibernation period.
- 3) During hibernation period.
- 4) After hibernation period.

ریاضیات (معادلات دیفرانسیل و ریاضیات مهندسی):

- ۳۱ جواب غیرعادی معادله $y = xy' - \sin y'$, کدام است؟

$$x = \cos\left(\frac{y + \sqrt{1-x^2}}{x}\right) \quad (1)$$

$$x = \sin\left(\frac{y + \sqrt{1+x^2}}{x}\right) \quad (2)$$

$$y = \cos\left(\frac{x + \sqrt{1-x^2}}{y}\right) \quad (3)$$

$$y = \sin\left(\frac{x + \sqrt{1+x^2}}{y}\right) \quad (4)$$

- ۳۲ اگر $\mu = x^\alpha y^\beta$ عامل انتگرال ساز معادله دیفرانسیل $(2x^r + y^r)dx - 2xy dy = 0$ باشد، آنگاه مقادیر کدام است؟ β, α

$$\alpha = 0 \quad \beta = 1 \quad (1)$$

$$\alpha = -1 \quad \beta = 0 \quad (2)$$

$$\alpha = 0 \quad \beta = -1 \quad (3)$$

$$\alpha = -2 \quad \beta = 0 \quad (4)$$

- ۳۳ با تغییر متغیر $2xy^r dx + (x^r y^r - 1)dy = 0$ به ازای چه مقداری از λ به یک معادله همگن تبدیل می‌شود؟

$$\lambda = +\frac{1}{2} \quad (1)$$

$$\lambda = +\frac{1}{3} \quad (2)$$

$$\lambda = -2 \quad (3)$$

$$\lambda = -1 \quad (4)$$

- ۳۴ جواب معادله دیفرانسیل $y dx + (x + x^r y^r) dy = 0$ کدام است؟

$$\frac{-1}{2}(xy)^{-2} + \ln x = c \quad (1)$$

$$\frac{-1}{2}(xy)^{-2} + \ln y = c \quad (2)$$

$$\frac{-1}{2}(xy)^r + \ln x = c \quad (3)$$

$$\frac{-1}{2}(xy)^r + \ln y = c \quad (4)$$

-۳۵ عامل انتگرال ساز معادله $(y^r - 1)(1 + \tan^r x)dx + y \tan x dy = 0$ کدام است؟

 $\cos x$ (۱) $\tan x$ (۲) $\sec y$ (۳) $\sin y$ (۴)

-۳۶ جواب عمومی معادله دیفرانسیل $y''' - y'' + ry' - ry = 5(\sin 2x + \cos 2x)$ کدام است؟

$$-\frac{1}{4}x(2\sin 2x + \cos 2x) + c_1 e^x + c_2 \cos 2x + c_3 \sin 2x \quad (1)$$

$$-\frac{1}{4}x(2\sin 2x - \cos 2x) + c_1 e^x + c_2 \cos 2x + c_3 \sin 2x \quad (2)$$

$$\frac{1}{4}x(2\sin 2x + \cos 2x) + c_1 e^x + c_2 x e^x + c_3 x^2 e^x \quad (3)$$

$$\frac{1}{4}x(2\sin 2x - \cos 2x) + c_1 e^x + c_2 x e^x + c_3 x^2 e^x \quad (4)$$

-۳۷ معادله مشخصه (مفسر) معادله بدل $x^ry'' + xy' + (x^r - r)y = 0$ کدام است؟

 $r^r + 4 = 0$ (۱) $r^r - 4 = 0$ (۲) $r(r+1) - 4 = 0$ (۳) $r(r-1) - 4 = 0$ (۴)

-۳۸ جواب معادله انتگرال $y(t) = \sin t + \int_0^t e^{-t+u} y(u) du$ کدام است؟

 $\sin t + \cos t - 1$ (۱) $-\sin t + \cos t + 1$ (۲) $\sin t - \cos t + 1$ (۳) $\sin t + \cos t + 1$ (۴)

-۳۹ فرض کنید $L^{-1}\left\{\ln\left(1 + \frac{1}{s}\right)\right\} = \int_s^\infty F(u) du$ و حاصل $L\{f(t)\} = F(s)$ باشد، در این صورت

کدام است؟

$$\frac{1-e^{-t}}{t} \quad (1)$$

$$\frac{e^{-t}-1}{t} \quad (2)$$

$$\frac{t}{1-e^{-t}} \quad (3)$$

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

- ۴۰ - تعداد ثابت‌های پارامتری جواب عمومی دستگاه معادلات $\begin{cases} -x_1'' + x_2'' = x_1 \\ x_1' - x_2' = \sin t \end{cases}$ کدام است؟

۴ (۱)

۳ (۲)

۲ (۳)

۱ (۴)

- ۴۱ - حاصل $\frac{d\bar{z}}{dz}$ کدام است؟

۰ (۱)

-۱ (۲)

۱ (۳)

(۴) وجود ندارد.

- ۴۲ - تصویر نیم صفحه پایینی $\Im(z) \leq 0$ تحت تبدیل $W = e^{i\alpha} \left(\frac{z - z_0}{z - \bar{z}_0} \right)$ که α یک عدد حقیقی ثابت و $(\Im(z_0)) < 0$ کدام است؟

 $\Im W \geq 0$ (۱) $|w| \leq 1$ (۲) $\Im W \leq 0$ (۳) $|w| \geq 1$ (۴)

- ۴۳ - تعداد نقاط تکین تابع $f(z) = \begin{cases} \frac{2y}{z} & |z| \geq 1 \\ |z|^2 & |z| < 1 \end{cases}$ کدام است؟

۱ (۱)

۲ (۲)

۳ (۳)

(۴) ندارد

- ۴۴- فرض کنید سری فوریه تابع $y = f(x)$, $-\pi < x < \pi$ به صورت زیر باشد:

$$\frac{\pi}{3} + \sum_{n=1}^{\infty} \left(\frac{(-1)^n}{n^3} \cos(nx) + \frac{2}{n} (-1)^{n+1} \sin(nx) \right)$$

در این صورت مقدار $\int_{-\pi}^{\pi} f(x)(\cos x)^3 dx$ کدام است؟

$$\frac{\pi}{2} + \frac{\pi}{6}$$

$$\frac{\pi}{2} + \frac{\pi}{3}$$

$$\frac{\pi}{3} + \frac{\pi}{2}$$

$$\frac{\pi}{6} + \frac{\pi}{2}$$

- ۴۵- اگر با استفاده از انتگرال فوریه داشته باشیم:

$$\frac{1}{\pi} \int_0^\infty \frac{\cos(\frac{w\pi}{2}) \cos wx}{(1-w^2)} dw = \begin{cases} \cos x & |x| < \frac{\pi}{2} \\ 0 & |x| \geq \frac{\pi}{2} \end{cases}$$

$$\text{انتگرال فوریه تابع} \quad \begin{cases} x \cos x & |x| < \frac{\pi}{2} \\ 0 & |x| \geq \frac{\pi}{2} \end{cases}$$

$$\frac{1}{\pi} \int_0^\infty \frac{\sin \frac{w\pi}{2} \sin wx}{(1-w^2)^2} dw \quad (1)$$

$$\frac{1}{\pi} \int_0^\infty \frac{\sin \frac{w\pi}{2} \cos wx}{(1-w^2)^2} dw \quad (2)$$

$$-\frac{1}{\pi} \int_0^\infty \frac{\cos \frac{w\pi}{2} \sin wx}{(1-w^2)^2} dw \quad (3)$$

$$\frac{1}{\pi} \int_0^\infty \frac{\pi(1-w^2) \sin \frac{w\pi}{2} - 2w \cos \frac{w\pi}{2}}{(1-w^2)^2} \sin wx dw \quad (4)$$

- ۴۶- اگر C دایره‌ی یک به مرکز مبدأ مختصات باشد، کدام‌یک از انتگرال‌های زیر دارای مقدار ناصل است و این مقدار چقدر است؟

$$I_1 = \oint_C \frac{dz}{z^2 - 2z} \quad I_2 = \oint_C \frac{z dz}{z^2 + 4}$$

$$I_3 = \oint_C \frac{z^3 dz}{z^2 + 4} \quad I_4 = \oint_C \frac{z dz}{z + 2i}$$

$-\pi i$, I_1 (۱)

π , I_2 (۲)

$-\pi$, I_3 (۳)

$2\pi i$, I_4 (۴)

- ۴۷- مقدار انتگرال $\int_C ((\bar{z})^2 + 2|z|) dz$ روی منحنی C که در نیم صفحه فوقانی بر دایره $|z|=1$ در

جهت مثلثاتی قرار دارد، کدام است؟

$2\pi i$ (۱)

$2i$ (۲)

-2 (۳)

0 (۴)

- ۴۸- برای $\mathbf{u}_{xx} + 2\mathbf{u}_{xy} + 2\mathbf{u}_{yy} = 0$ ، کدام مورد معادله را به فرم کانونی، تبدیل می‌کند؟

$$\begin{cases} \xi = y - (1+i)x \\ \eta = y + (i-1)x \end{cases} \quad (۱)$$

$$\begin{cases} \xi = y - (1-i)x \\ \eta = y + (i+1)x \end{cases} \quad (۲)$$

$$\begin{cases} \xi = y - x \\ \eta = y + x \end{cases} \quad (۳)$$

$$\begin{cases} \xi = y + 2x \\ \eta = y - 2x \end{cases} \quad (۴)$$

- ۴۹- جواب حاصل از حل معادله دیفرانسیل با مشتقهای جزئی $xu_{xx} + xu_x - u_y = 0$ از روش تفکیک متغیرها شامل ترکیب خطی چه توابعی است؟ (k یک عدد حقیقی دلخواه است)

$e^{\pm k^2 y} \ln x, e^{\pm k^2 y} x^{\pm k}, Lnx, 1$ (۱)

$e^{k^2 y} \ln x, e^{-k^2 y} \ln x, e^{\pm k^2 y} x^{-k}, Lnx, 1$ (۲)

$e^{\pm k^2 y} \cos(k \ln x), e^{\pm k^2 y} \sin(k \ln x), Lnx, 1$ (۳)

$e^{k^2 y} x^{\pm k}, e^{-k^2 y} \cos(k \ln x), e^{-k^2 y} \sin(k \ln x), Lnx, 1$ (۴)

- ۵۰- جواب معادله زیر با استفاده از تبدیل فوریه کسینوسی به صورت $u = ce^{\gamma n \gamma t} + f(n)$ است. $f(n)$ کدام است؟ (c عدد ثابت است).

$$\begin{cases} u_t + \gamma u_{xx} = x^\gamma & 0 < x < \pi, t > 0 \\ u_x(0, t) = 0, u_x(\pi, t) = 0 & , t \geq 0 \\ u(x, 0) = f(x) & 0 \leq x \leq \pi \end{cases}$$

$$\frac{\gamma(-1)^{n+1}}{n^\gamma} \quad (1)$$

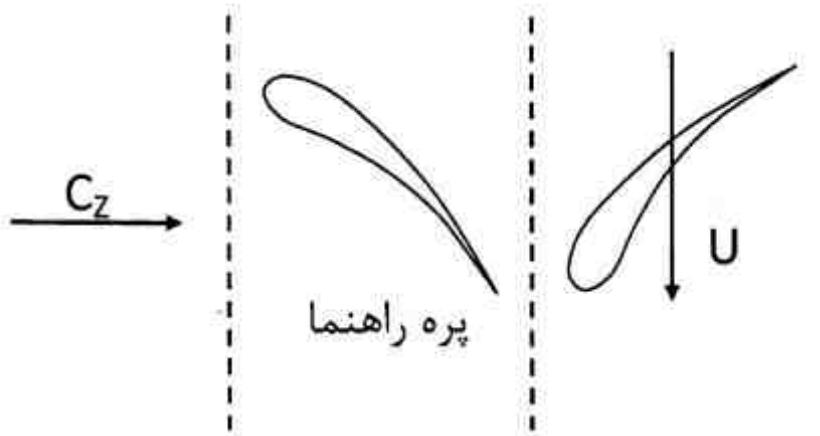
$$\frac{\gamma(-1)^n}{(n+1)^\gamma} \quad (2)$$

$$\frac{\gamma \cos n\pi}{\pi n^\gamma} \quad (3)$$

$$\frac{\gamma \cos n\pi - 1}{\pi n^\gamma} \quad (4)$$

آئرودینامیک (mekanik سیالات، آئرودینامیک، ترمودینامیک، اصول جلوبرنده‌گی):

- ۵۱- کمپرسوری محوری از یک ردیف پره‌های چرخان و یک ردیف پره‌های راهنما تشکیل شده است. اگر در شرایط طراحی سرعت خطی پره‌های چرخان U و سرعت محوری C_z باشد، عبارت صحیح کدام است؟



- (۱) در C_z ثابت، حذف پره راهنما به دلیل حذف اصطکاک جریان در فضای بین پره‌های راهنما، بازده کمپرسور را افزایش می‌دهد.
- (۲) در صورت حذف پره راهنما، ثابت ماندن C_z و عدم جدایی جریان در خروجی روتور، الزاماً کار کمپرسور افزایش می‌یابد.
- (۳) در صورت حذف پره‌های راهنما و ثابت ماندن C_z ، الزاماً نسبت فشار کمپرسور کاهش می‌یابد.
- (۴) از پره‌های راهنما تنها برای کاهش ماخ نسبی جریان روی روتور، استفاده می‌شود.

- ۵۲- موتور توربوفن جت و موتور توربوفن جریان مجزا را در نظر بگیرید که هر دو از یک مولد گاز با نسبت فشار و حداکثر دمای معلوم استفاده می‌کنند. چنانچه از هر دو موتور برای پرواز در عدد ماخ یکسان کوچک‌تر از یک ($M < 1$) استفاده شود، عبارت صحیح کدام است؟

- (۱) به دلیل استفاده از یک مولد گاز یکسان، بازده حرارتی و پیشرانش هر دو موتور یکسان است.
- (۲) به دلیل پایین‌تر بودن متوسط سرعت گازهای خروجی از موتور توربوفن نسبت به موتور توربوجت، بازده پیشرانش موتور توربوجت بیشتر از موتور توربوفن است.
- (۳) به دلیل پایین‌تر بودن متوسط سرعت گازهای خروجی از موتور توربوفن نسبت به موتور توربوجت، بازده حرارتی موتور توربوفن بیشتر از موتور توربوجت است.
- (۴) به دلیل پایین‌تر بودن متوسط سرعت گازهای خروجی از موتور توربوفن نسبت به موتور توربوجت، بازده پیشرانش موتور توربوفن بیشتر از موتور توربوجت است.

- ۵۳- یک موتور توربوفن تک شافت (single spool) که دارای یک فن، یک کمپرسور و یک توربین است، از نسبت کنارگذر (By pass) $1/5$ برخوردار است. افزایش درجه حرارت در فن و کمپرسور به ترتیب 10° درجه و 95° درجه کلوین است. اگر نسبت ضریب مخصوص حرارتی گاز گرم در توربین (γ_{pg}) به ضریب مخصوص حرارتی هوا فن و کمپرسور (γ_{pa}) $1/2$ باشد، در آن صورت مقدار کاهش درجه حرارت در توربین چند درجه کلوین است؟ راندمان مکانیکی 100% فرض شود.

- (۱) 60°
- (۲) 80°
- (۳) 92°
- (۴) 100°

- ۵۴- برای یک موتور رم جت که در ارتفاع 22 km از سطح دریا پرواز می‌کند. ارزش حرارتی سوخت داخلی 2200°K است. در صورتی که سرعت پرواز $\frac{\text{m}}{\text{s}} 443$ باشد، نسبت سوخت به هوا، کدام است؟

- (۱) $0/027$
- (۲) $0/028$
- (۳) $0/047$
- (۴) $0/058$

- ۵۵- در یک موتور رم جت، اگر ده درصد افزایش پاشش سوخت، منجر به بیست درصد افزایش سرعت گازهای خروجی و بیست درصد افزایش سرعت پرواز شود، با فرض ثابت بودن نسبت سوخت به هوا، مصرف مخصوص رانش سوخت $TSFC$ چگونه تغییر می‌کند؟

- (۱) بیست درصد افزایش
- (۲) بیست درصد کاهش
- (۳) ده درصد افزایش
- (۴) ده درصد کاهش

- ۵۶- رابطه پیشرانش مخصوص یک توربوفن بدون اختلاط، کدام است؟
 β : نسبت دبی هوای عبوری از فن به دبی هوای عبوری از هسته موتور

u_{e_c} : سرعت خروجی جریان از نازل فن

u_{e_h} : سرعت خروجی جریان از نازل اصلی

u_a : سرعت پرواز

$\dot{m}_a = \dot{m}_b + \dot{m}_c$

نسبت سوخت به هوا، $f \equiv 0$

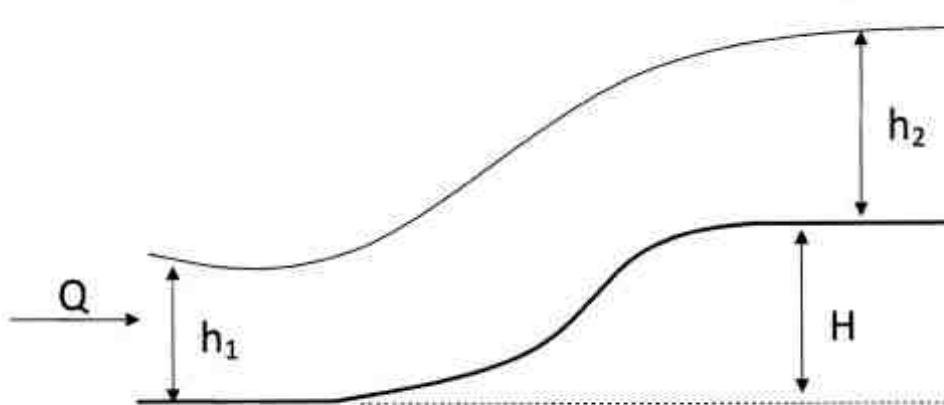
$$\frac{T}{\dot{m}_a} = \frac{\beta}{1+\beta} u_{e_c} + \frac{1}{1+\beta} u_{e_h} - u_a \quad (1)$$

$$\frac{T}{\dot{m}_a} = \frac{1}{1+\beta} u_{e_c} + \frac{\beta}{1+\beta} u_{e_h} - u_a \quad (2)$$

$$\frac{T}{\dot{m}_a} = \frac{\beta}{1+\beta} u_{e_c} + u_{e_h} - u_a \quad (3)$$

$$\frac{T}{\dot{m}_a} = \frac{1}{1+\beta} u_{e_c} + u_{e_h} - u_a \quad (4)$$

- ۵۷- با توجه به شکل زیر، ارتفاع آب در عبور از یک برآمدگی افزایش می‌یابد. دبی حجمی جریان برای حالتی که $h_2 = 2h_1$ باشد، کدام است؟ از اثرات لزجت صرفنظر کنید و پهنا (عمود بر صفحه) را واحد در نظر بگیرید.



$$h_1 \sqrt{\frac{16g(h_1 + H)}{3}} \quad (1)$$

$$h_1 \sqrt{\frac{8g(h_1 + H)}{3}} \quad (2)$$

$$h_1 \sqrt{\frac{4g(h_1 + H)}{3}} \quad (3)$$

$$h_1 \sqrt{\frac{2g(h_1 + H)}{3}} \quad (4)$$

- ۵۸- افزایش تراکم پذیری در جریان مادون صوت، چه تأثیری بر ضریب نیروی محوری c_a ، ضریب نیروی عمودی c_N ، ضریب ممان پیچشی c_m ، و محل مرکز فشار x_{cp} ، دارد؟

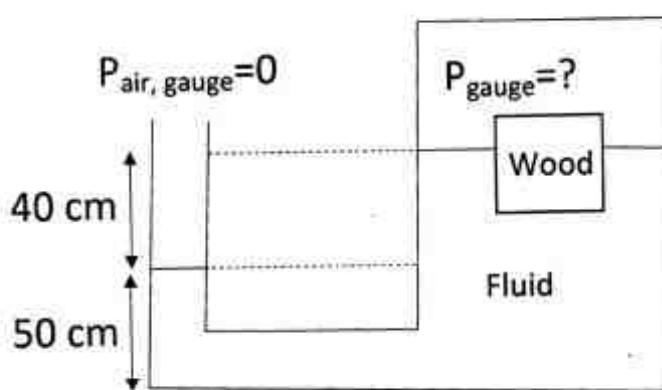
c_a و c_m و c_N کاهش یافته و محل x_{cp} به سمت پایین دست حرکت می‌کند. (۱)

c_m و c_N و c_a افزایش یافته و x_{cp} به سمت بالا دست حرکت می‌کند. (۲)

c_N و c_a کاهش یافته و c_m افزایش می‌یابد و محل x_{cp} تغییری نمی‌کند. (۳)

c_m و c_N و c_a افزایش یافته و x_{cp} ثابت می‌ماند. (۴)

- ۵۹- یک مکعب چوبی با وزن مخصوص $\rho = 600 \text{ kg/m}^3$ درون سیالی به گونه‌ای شناور است که ۷۵ درصد حجم آن غوطه‌ور است. فشار نسبی (gauge) هوای درون مخزن چقدر است؟ (از نیروی بیانسی هوا روی بخش بالایی بلوك صرف نظر می‌شود).



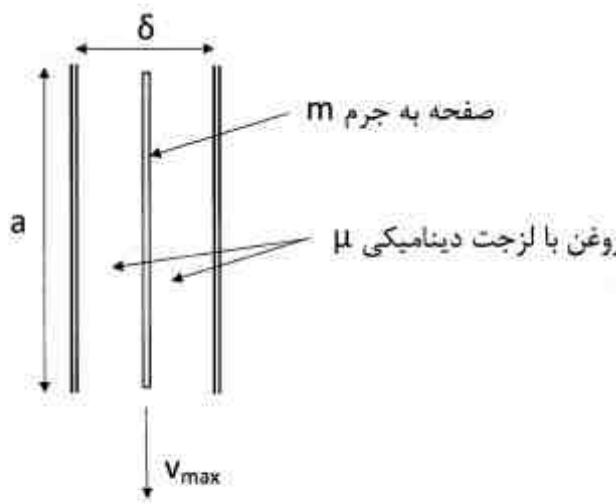
$$-\circ/32\gamma_{\text{water}} \quad (1)$$

$$-\circ/8\gamma_{\text{water}} \quad (2)$$

$$\circ/32\gamma_{\text{water}} \quad (3)$$

$$\circ/8\gamma_{\text{water}} \quad (4)$$

- ۶۰- مطابق شکل، صفحه مربعی شکل بسیار نازکی به جرم m در وسط فاصله کوچک δ بین دو صفحه‌ای که از روغن انباسته شده، در حال سقوط است. اگر سرعت حدی صفحه v_{\max} باشد، جرم m صفحه کدام یک از موارد زیر است؟



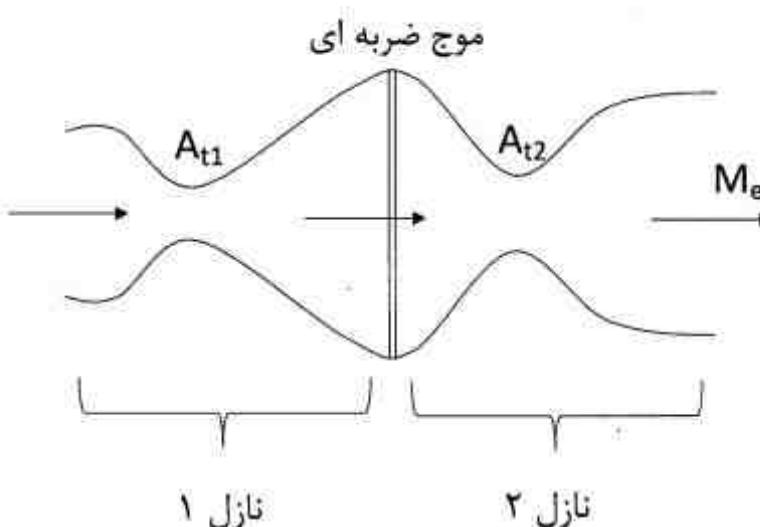
$$\frac{2\mu v_{\max} a}{g\delta} \quad (1)$$

$$\frac{4\mu v_{\max} a}{g\delta} \quad (2)$$

$$\frac{\mu v_{\max} a}{2g\delta} \quad (3)$$

$$\frac{\mu v_{\max} a}{4g\delta} \quad (4)$$

- ۶۱- دو نازل همگرا - واگرا مطابق شکل زیر به یکدیگر متصل می‌باشند. دهانه گلوگاه برای دو نازل A_{t1} و A_{t2} است. در ناحیه اتصال بین دو نازل یک موج عمودی تشکیل می‌شود. اگر مقدار فشار سکون در عرض موج ضربه‌ای نصف شود، برای اینکه نازل دوم در حالت خفگی باشد، کدام رابطه در مورد آن درست است؟



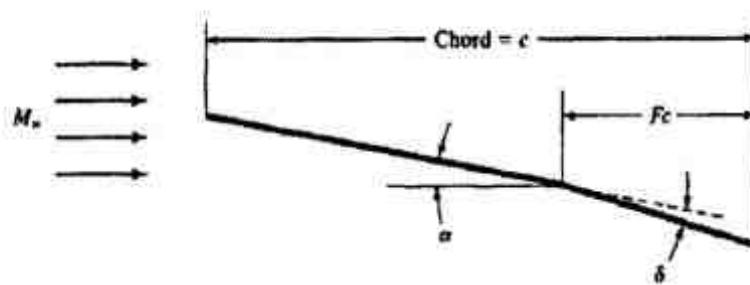
$$M_e < 1, \frac{A_{t2}}{A_{t1}} = \frac{\sqrt{2}}{\gamma + 1} \quad (1)$$

$$M_e > 1, \frac{A_{t2}}{A_{t1}} = 2 \quad (2)$$

$$M_e < 1, \frac{A_{t2}}{A_{t1}} = 2 \quad (3)$$

$$M_e > 1, \frac{A_{t2}}{A_{t1}} = \frac{\sqrt{2}}{\gamma + 1} \quad (4)$$

- ۶۲ با استفاده از تئوری اختلالات کوچک، ضریب پسا برای ایرفویل زیر که در مقابل یک جریان مافوق صوت با عدد ماخ M_∞ قرار می‌گیرد، کدام است؟



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

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

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

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

- ۶۳ در حل جریان با موج ضربه‌ای مایل، می‌توان از جدول مربوط به موج ضربه‌ای قائم با گذاشتن $M_1 = M_{n1}$ استفاده کرد. با این حال، استفاده از مقادیر $\frac{P_2}{P_1}$ جدول موج ضربه‌ای قائم برای حالت موج ضربه‌ای مایل صحیح نمی‌باشد. دلیل این مستله کدام است؟

(۱) تابع مؤلفه مماسی سرعت جریان می‌باشد که در عبور از موج ضربه‌ای مایل ثابت است.

(۲) در محاسبه $\frac{P_2}{P_1}$ از رابطه آیزنتروپیک، مقدار M_1 هم استفاده شده است.

(۳) $\frac{P_2}{P_1}$ نماینده تغییرات آنتروپویی در عبور از موج ضربه‌ای مایل می‌باشد.

(۴) در محاسبه $\frac{P_2}{P_1}$ مستقل از زاویه موج ضربه‌ای مایل می‌باشد.

- ۶۴ سرعت میدان تراکم ناپذیر، غیر لزج و دو بعدی دائم به صورت زیر داده شده است. اگر چگالی $\rho \approx 1$ فرض شود، میدان فشار کدام است؟

$$u = \frac{y}{1+t}, v = \frac{x}{1+t}$$

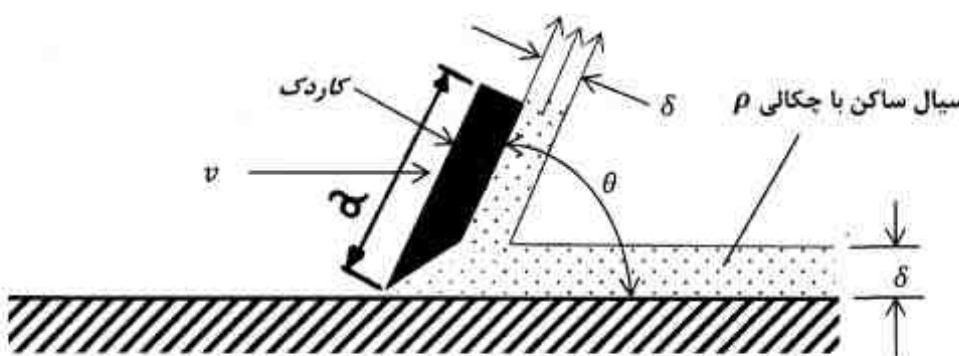
$$p = \frac{xy}{(1+t)^\gamma} - \frac{x^\gamma}{2(1+t)^\gamma} - \frac{y^\gamma}{2(1+t)^\gamma} + c \quad (1)$$

$$p = \frac{-x^\gamma - y^\gamma}{2(1+t)^\gamma} + c \quad (2)$$

$$p = \frac{-xy}{(1+t)^\gamma} + c \quad (3)$$

$$p = \frac{-xy}{(1+t)^\gamma} - \frac{x^\gamma}{2(1+t)^\gamma} - \frac{y^\gamma}{2(1+t)^\gamma} + c \quad (4)$$

-۶۵- مطابق شکل، به وسیله «کاردک» مربع شکلی به ضلع a سیال ساکن با چگالی ρ روی سطح، برداشته می‌شود. نیروی افقی لازم برای به حرکت درآوردن کاردک با سرعت ثابت v به ازاء $\theta = 60^\circ$ کدام است؟ از اصطکاک کلاً صرفنظر شود.



$$F = \frac{3}{2} \rho v^2 \delta a \quad (1)$$

$$F = \frac{1}{2} \rho v^2 \delta a \quad (2)$$

$$F = 2 \rho v^2 \delta a \quad (3)$$

$$F = \rho v^2 \delta a \quad (4)$$

-۶۶- رابطه بین فشار و سرعت برای یک گاز ایده‌آل در یک جریان بازگشت‌پذیر و تراکم‌پذیر کدام است؟

$$\frac{u^2}{2} + \frac{\gamma - 1}{\gamma} \frac{p}{\rho} = C \quad (1)$$

$$\frac{u^2}{2} + \frac{\gamma p}{\rho} = C \quad (2)$$

$$\frac{u^2}{2} + \frac{\gamma}{\gamma - 1} \frac{p}{\rho} = C \quad (3)$$

$$\frac{u^2}{2} + \frac{p}{\rho} = C \quad (4)$$

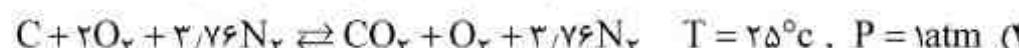
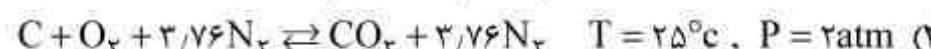
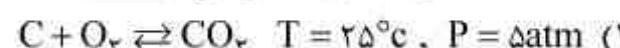
-۶۷- یک مخزن سوخت با بخار فوق داغ سوختی با خواص ترمودینامیکی جدول زیر در فشار 8 MPa پر می‌شود. حجم مخزن 100 لیتر و دمای سوخت در ورود به مخزن 300 K و عمل پر کردن مخزن بی‌دررو (آدیباتیک) می‌باشد. جرم سوخت وارد شده چند کیلوگرم است؟

TK	$v \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$	$u \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$	$h \frac{\text{kJ}}{\text{kg}}$	
				$2/75 \quad (1)$
				$4/2 \quad (2)$
300	0/016	400	550	
340	0/02	475	650	5/3
380	0/025	550	750	$6/25 \quad (4)$
420	0/3	650	800	

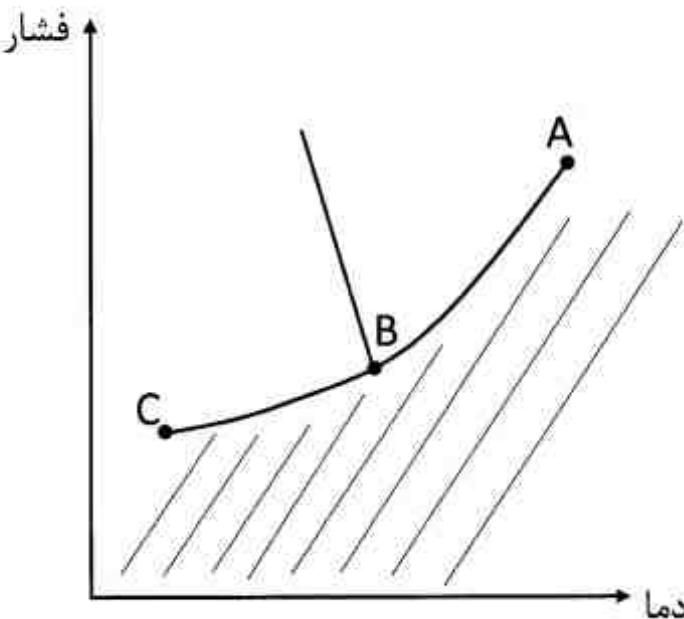
-۶۸- در چه شرایطی، کار در یک سیکل گازی ماکزیمم است؟

- ۱) کمپرسور: آیزنتروپیک - بازگشت‌پذیر، توربین: آیزنتروپیک - بازگشت‌پذیر
- ۲) کمپرسور: همدما - بازگشت‌پذیر، توربین: آیزنتروپیک - بازگشت‌پذیر
- ۳) کمپرسور: آیزنتروپیک - بازگشت‌پذیر، توربین: همدما - بازگشت‌پذیر
- ۴) کمپرسور: همدما - بازگشت‌پذیر، توربین: همدما - بازگشت‌پذیر

- ۶۹- در صورتی که ثابت تعادل کدام واکنش k_p برابر باشد، ثابت تعادل کدام واکنش k_p نیست؟



- ۷۰- در نمودار زیر که فشار بر حسب دما برای سیال آب نشان داده شده است، حالت سیال در نقطه A، روی خط ABC و زیر خط ABC چیست؟



(۱) نقطه A سه‌گانه، خط AB محدوده اشباع جامد و بخار، زیر خط ABC: جامد

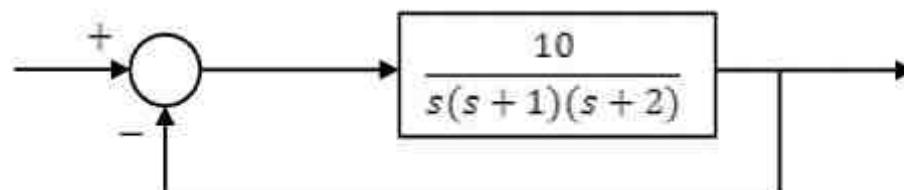
(۲) نقطه A بحرانی، خط AB محدوده اشباع جامد و بخار، زیر خط ABC: جامد

(۳) نقطه A سه‌گانه، خط AB محدوده اشباع مایع و بخار، زیر خط ABC: بخار

(۴) نقطه A بحرانی، خط AB محدوده اشباع مایع و بخار، زیر خط ABC: بخار

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

- ۷۱- در مورد خطای ماندگار سیستم حلقه بسته زیر، گزینه صحیح کدام است؟



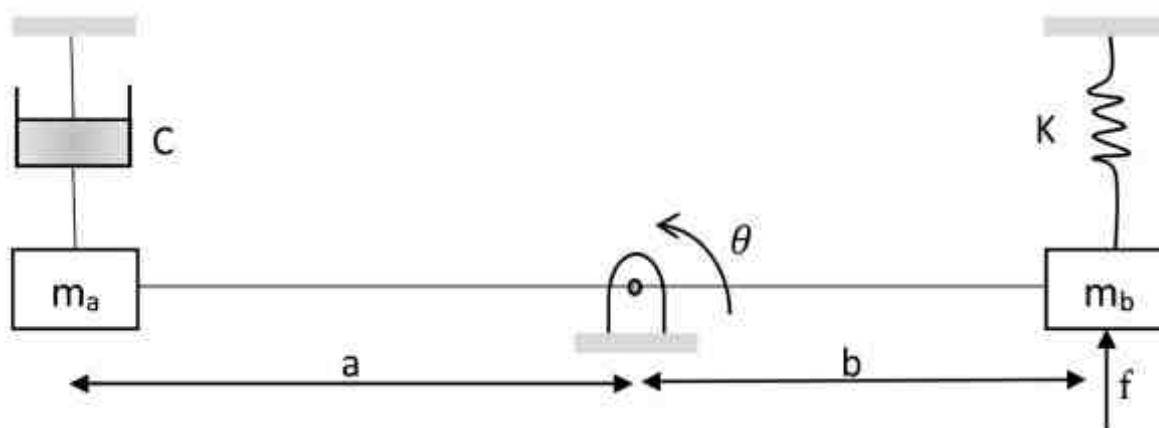
(۱) در تعقیب ورودی شبیب با افزایش بیهده حلقه کم می‌شود.

(۲) در تعقیب ورودی شبیب با افزایش بیهده حلقه کم نمی‌شود.

(۳) در تعقیب ورودی شبیب صفر است.

(۴) در تعقیب ورودی پله صفر است.

- ۷۲ در شکل زیر، با صرف نظر کردن از جرم میله، تابع تبدیل $\frac{\theta(s)}{F(s)}$ کدام است؟



$$\frac{b}{(m_a + m_b)(a^2 + b^2)s^2 + cas + kb} \quad (2)$$

$$\frac{a}{m_a a^2 s^2 + m_b b^2 s^2 + cas + kb} \quad (1)$$

$$\frac{ab}{m_a a^2 s^2 + m_b b^2 s^2 + ca^2 s + kb^2} \quad (4)$$

$$\frac{b}{m_a a^2 s^2 + m_b b^2 s^2 + ca^2 s + kb^2} \quad (3)$$

- ۷۳ در رابطه با معادله مشخصه زیر، گزینه‌ی صحیح کدام است؟

$$s^4 + 2s^3 + s^2 + 4s + 4 = 0$$

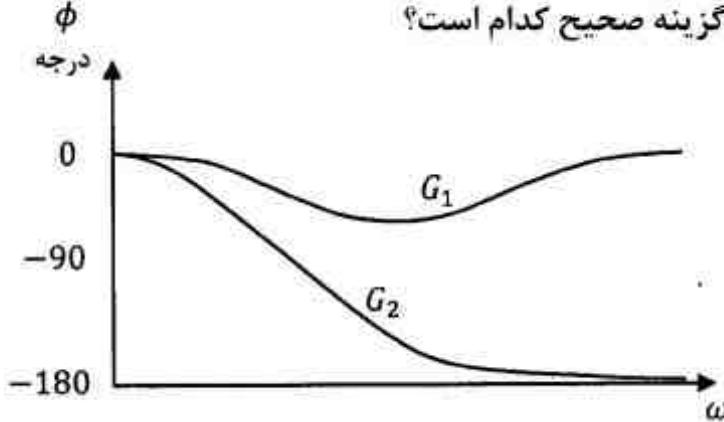
(۱) سیستم پایدار است.

(۲) سیستم یک ریشه ناپایدار دارد.

(۳) سیستم دو ریشه ناپایدار دارد.

(۴) سیستم سه ریشه ناپایدار دارد.

- ۷۴ دیاگرام Bode (فاز) برای دو تابع $G_1(j\omega)$ و $G_2(j\omega)$ که دارای دیاگرام اندازه یکسان می‌باشند به صورت



(۱) G_1 مینیمم فاز و G_2 غیر مینیمم فاز است.

(۲) G_2 مینیمم فاز و G_1 غیر مینیمم فاز است.

(۳) G_2 و G_1 هر دو غیر مینیمم فاز هستند.

(۴) G_2 و G_1 هر دو مینیمم فاز هستند.

- ۷۵ پاسخ ضربه یک سیستم درجه دو: $G(s) = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\xi\omega_n s + \omega_n^2}$ دارای چه فرکانسی است؟ $1 < \xi \leq 0^\circ$

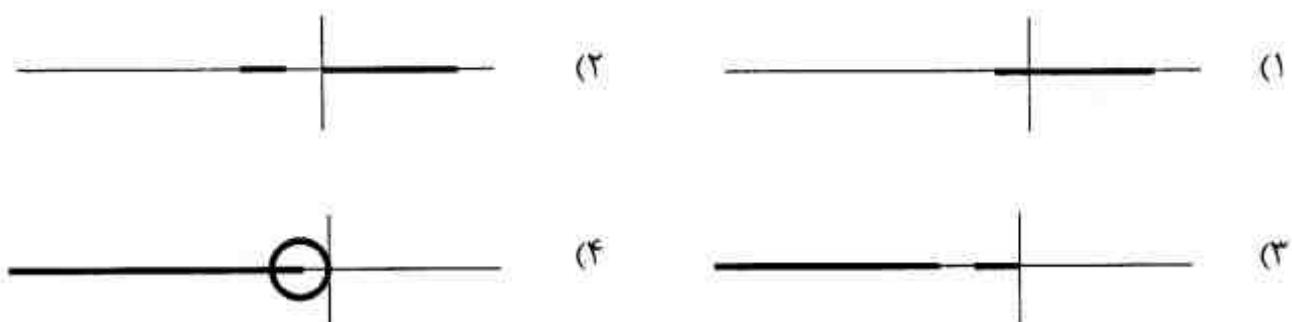
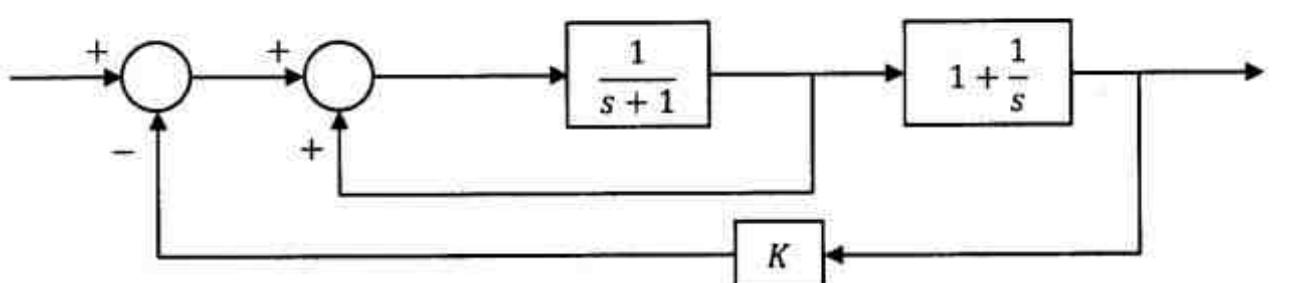
$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \xi^2} \quad (2)$$

$$\omega_n \quad (1)$$

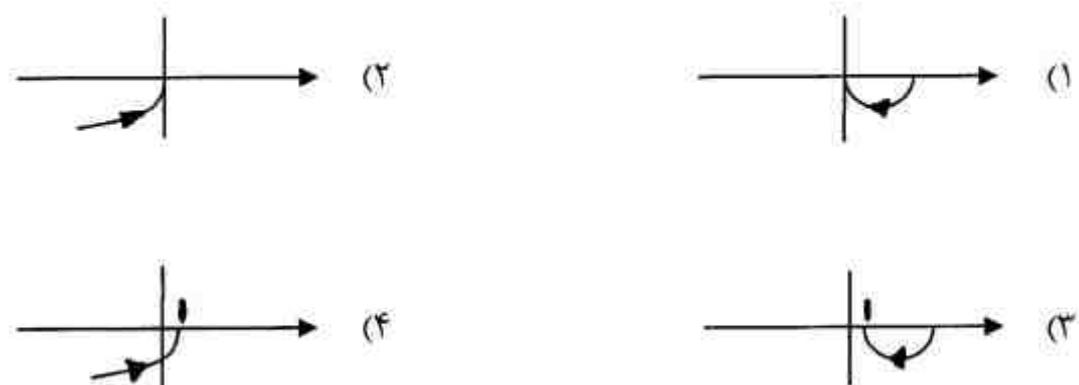
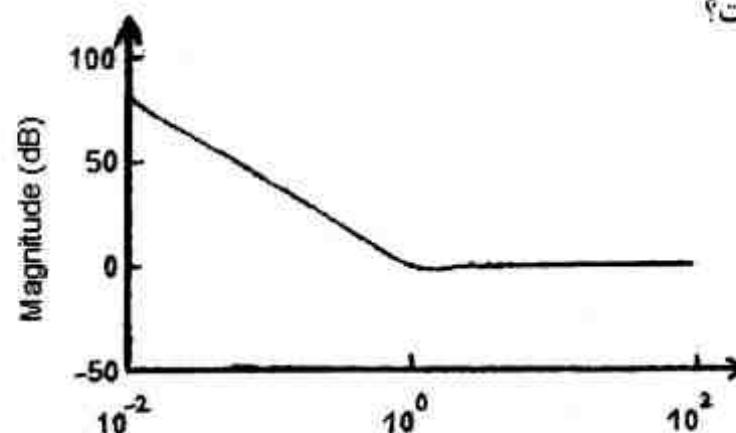
(۴) پاسخ اصلًا نوسانی نیست.

(۳) فرکانسی غیر از ω_n و ω_d

- ۷۶- کدام گزینه مکان هندسی ریشه ها را برای سیستم زیر به ازای مقادیر مثبت K ، نشان می دهد؟



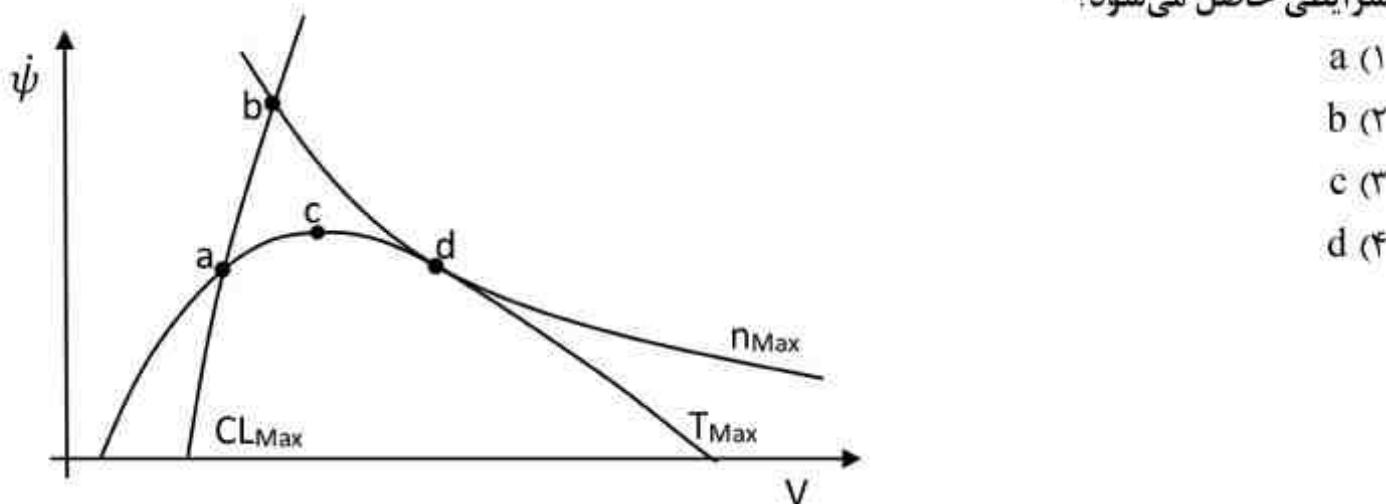
- ۷۷- شکل زیر دیاگرام بود یک سیستم مینیمم فاز (minimum phase) را نشان می دهد، کدام گزینه دیاگرام قطبی این سیستم است؟



- ۷۸- در شرایط وزش باد از رو به رو، کدام مورد افزایش می یابد؟

- (۱) برد پروازی
 (۲) زاویه اوج گیری ماکزیمم
 (۳) مداومت پروازی
 (۴) مسافت برخاست

- ۷۹- محدوده پرواز هواپیما در گردش افقی در شکل زیر داده شده است. حداقل شعاع گردش موزون، در چه شرایطی حاصل می شود؟



- a (۱)
- b (۲)
- c (۳)
- d (۴)

- ۸۰- یک هواپیمای جت برای بهینه کردن برد، با سرعت ثابت و با ضریب ثابت، در حال پرواز سیر (cruise) می باشد. در مورد تغییرات ارتفاع آن از ابتدا تا آخر مسیر گزینه صحیح کدام است؟

- (۱) تغییر ارتفاع به برد هواپیما بستگی ندارد.
- (۲) تغییر ارتفاع به چگالی هوا، بستگی ندارد.
- (۳) تغییر ارتفاع به تغییرات وزن هواپیما بستگی ندارد.
- (۴) تغییر ارتفاع به نسبت برا به پسای هواپیما بستگی ندارد.

- ۸۱- هواپیمایی با جرم 1600 کیلوگرم در ارتفاع سطح دریا پرواز می کند. اگر رابطه ضریب برای آن با زاویه حمله به صورت $C_L = 0.2 + 6\alpha - 9\alpha^2$ باشد، سرعت واماندگی (stall speed) هواپیما در این ارتفاع چند متر بر ثانیه است؟ (مساحت بالها 25 متر مربع و چگالی هوا $1/2$ کیلوگرم بر متر مکعب)

- ۱۰ (۱)
- ۲۰ (۲)
- ۳۰ (۳)
- ۵۰ (۴)

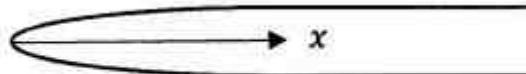
- ۸۲- در شرایط پرواز در $ISA + 30^\circ C$:

- (۱) ارتفاع فشاری بیش از ارتفاع چگالی است.
- (۲) ارتفاع فشاری کمتر از ارتفاع چگالی است.
- (۳) ارتفاع چگالی کمتر از ارتفاع دماست.

- ۸۳- در هنگام دور زدن هواپیما:

- (۱) سرعت واماندگی افزایش می یابد.
- (۲) سرعت واماندگی کاهش می یابد.
- (۳) سرعت واماندگی ثابت می ماند.
- (۴) بسته به ارتفاع پرواز، ارتباطی خطی بین دور زدن و سرعت واماندگی وجود دارد.

- ۸۴ یک راکت کاوش در حال پرواز یکی از بالکهای ثابت خود را در زمان $t = 10 \text{ sec}$ از دست می‌دهد و این موضوع باعث می‌شود که مرکز فشار آن به اندازه $5/5^\circ$ متر حرکت کند. مرکز جرم راکت بر حسب متر با رابطه $5t = x$ حرکت می‌کند. با فرض اینکه سیستم در ابتدا پایدار استاتیکی بوده است، گزینهٔ صحیح برای این زمان کدام است؟



- (۱) پایداری استاتیکی آن کمتر می‌شود.
- (۲) پایداری استاتیکی آن بیشتر می‌شود.
- (۳) پایداری استاتیکی آن تغییر نمی‌کند.
- (۴) ناپایدار استاتیکی خواهد شد.

- ۸۵ در صورتی که برای یک هواپیما در پرواز کروز داده‌های زیر در دست باشد، عقب‌ترین موقعیت مرکز نقل (CG) و بازهٔ مفید ضریب برآی ($C_{L\alpha}$) در این پرواز چه خواهد بود؟

$$C_m \Big|_{\bar{x}_{CG}=0/25} = 0/15 - 0/2 C_L - 0/15 \delta_E^0, \quad -20^\circ \leq \delta_E \leq 10^\circ$$

$$\bar{x}_{CG} \Big|_{AFT} = 0/45; \quad 0 \leq C_L \leq 2/25 \quad (1)$$

$$\bar{x}_{CG} \Big|_{AFT} = -0/05; \quad -0/375 \leq C_L \leq 2/25 \quad (2)$$

$$\bar{x}_{CG} \Big|_{AFT} = 0/25; \quad 0/15 \leq C_L \leq 2 \quad (3)$$

(۴) برای محاسبه $C_{L\alpha}$ نیاز به $C_{L\alpha}$ هواپیما خواهد بود.

- ۸۶ در مورد پرواز هواپیما در یک دور موزون گزینهٔ صحیح کدام است؟

- (۱) در حفظ دور موزون نیاز به استفاده از سکان عمودی نمی‌باشد.
- (۲) دور موزون صرفاً با ایجاد یک زاویهٔ رول و شهپر ثابت برقرار می‌گردد.
- (۳) بردار سرعت زاویه‌ای هواپیما در دستگاه بدنی می‌تواند دارای هر سه مؤلفه باشد.
- (۴) در دور موزون هواپیما صرفاً دارای سرعت زاویه‌ای حول محور عمودی (Z) بدنی خواهد بود.

- ۸۷ منظور از مود تاک، حالتی است که دو مقدار ویژهٔ ماتریس حالت به کدام صورت زیر باشد؟

(۱) حقیقی و مود فوگوید غیر نوسانی و پایدار

(۲) حقیقی و مود فوگوید غیر نوسانی و ناپایدار

(۳) مختلط و مود فوگوید نوسانی پایدار

(۴) مختلط و مود فوگوید نوسانی ناپایدار

- ۸۸ تقریب مشتق ایروودینامیکی ضریب برآ نسبت به نرخ زاویهٔ حمله $C_{L\dot{\alpha}}$ ، کدام است؟

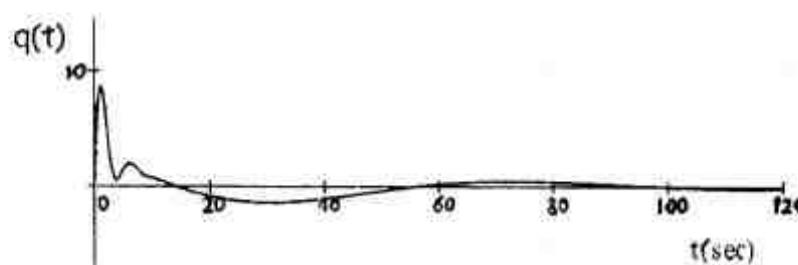
$$C_{L\dot{\alpha}} = 2C_{L\alpha_{wf}} \left(1 - \frac{d\varepsilon}{d\alpha} \right) \quad (1)$$

$$C_{L\dot{\alpha}} = 2C_{L\alpha_h} \eta_h \frac{s_h}{s} \frac{d\varepsilon}{d\alpha} \quad (2)$$

$$C_{L\dot{\alpha}} = 2C_{L\alpha_{wf}} \frac{x_{ac} - x_{cg}}{c} \frac{d\varepsilon}{d\alpha} \quad (3)$$

$$C_{L\dot{\alpha}} = 2C_{L\alpha_h} \eta_h \frac{x_{ac_h} - x_{cg}}{c} \frac{s_h}{s} \frac{d\varepsilon}{d\alpha} \quad (4)$$

- ۸۹- اگر رفتار طبیعی سرعت زاویه‌ای فراز هواپیما به صورت شکل زیر باشد، در مورد ریشه‌های حرکت طولی هواپیما، کدام گزینه صحیح است؟



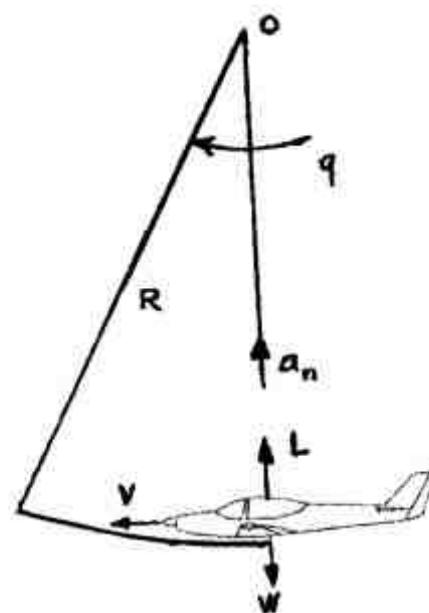
$$\begin{cases} 0/5 \pm 1/2i \\ -0/3 \pm 0/75i \end{cases} \quad (1)$$

$$\begin{cases} -0/5 \pm 1/2i \\ -0/3 \pm 0/75i \end{cases} \quad (2)$$

$$\begin{cases} 0/5 \pm 1/2i \\ -0/3 \pm 0/75i \end{cases} \quad (3)$$

$$\begin{cases} -0/5 \pm 1/2i \\ -0/3 \pm 0/75i \end{cases} \quad (4)$$

- ۹۰- شکل زیر، هواپیما را در یک مانور بالاکشن (Pull Up) نشان می‌دهد. اگر V سرعت هواپیما و R شعاع مسیر دورانی و g شتاب جاذبه باشد، ضریب بار واردہ به هواپیما، کدام است؟



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

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

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

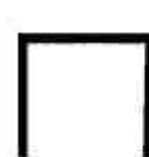
$$n = \frac{V^2}{R.g} + 1 \quad (4)$$

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

- ۹۱- کدام یک از مقاطع نشان داده شده با مساحت مقطع و ضخامت یکسان از مقاومت کمانشی محلی بالاتری برخوردار هستند؟



(4)



(3)

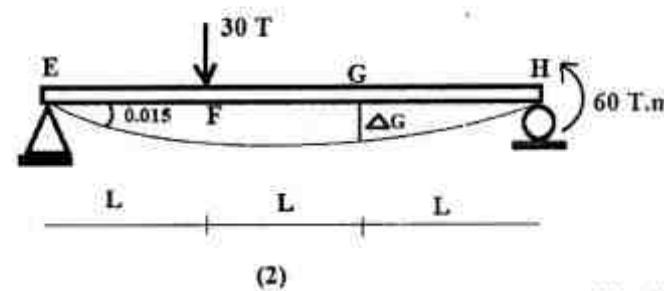
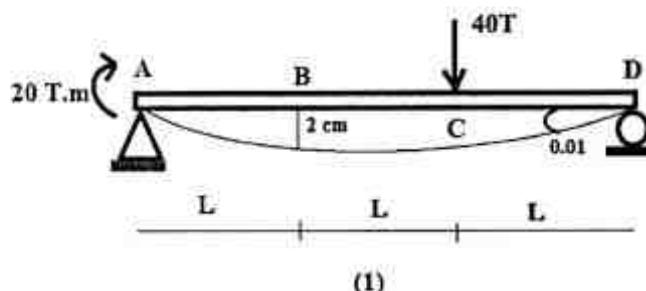


(2)



(1)

- ۹۲- اگر مختصات دو سازه (۱) و (۲) کاملاً یکسان و مقطع تیرها یکنواخت باشد، تغییر مکان نقطه G بر حسب سانتی‌متر (cm) از سازه (۲) کدام است؟



$$^{\circ}/75 \text{ (۱)}$$

$$1/5 \text{ (۲)}$$

$$1/75 \text{ (۳)}$$

$$2/25 \text{ (۴)}$$

- ۹۳- تیر دو سرگیردار زیر به طریقی بارگذاری شده است که مقدار لنگر خمسی در تمام طول تیر برابر M_0 باشد. تحت این شرایط خیز در وسط تیر (Δ) کدام است؟ از انرژی برشی تغییر شکل صرفنظر می‌شود.

$$\Delta = 0, \text{ صفر} \text{ (۱)}$$

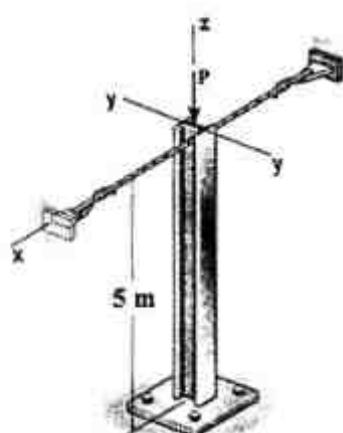
$$\Delta = \frac{M_0 \ell^2}{EI}, \Delta \neq 0 \text{ (۲)}$$

$$\Delta = \frac{M_0 \ell^2}{2EI}, \Delta \neq 0 \text{ (۳)}$$

$$\Delta = \frac{M_0 \ell^2}{\lambda EI}, \Delta \neq 0 \text{ (۴)}$$

- ۹۴- ستون زیر در یک انتهای ثابت شده و در انتهای دیگر، حرکت آن توسط یک کابل در راستای محور x مهار شده است. اگر رابطه بین ممان‌های اینرسی مقطع بصورت $I_x = 2I_y$ باشد، آنگاه نسبت بار بحرانی کمانشی

$$\frac{(P_{cr})_x}{(P_{cr})_y} \text{ کدام است؟}$$

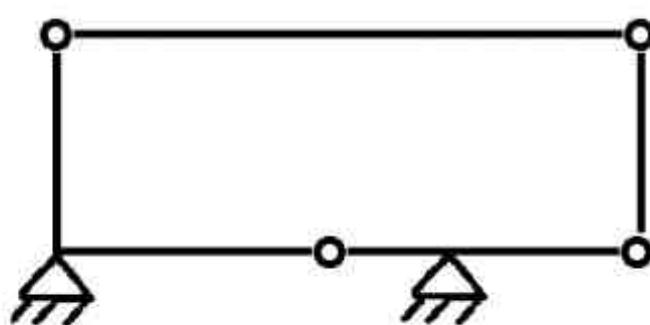


$$^{\circ}/245 \text{ (۱)}$$

$$^{\circ}/286 \text{ (۲)}$$

$$^{\circ}/31 \text{ (۳)}$$

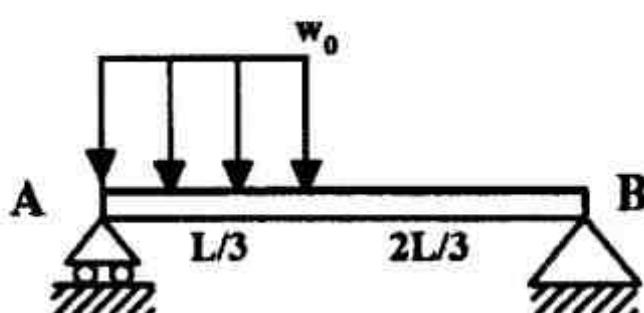
$$2 \text{ (۴)}$$



۹۵- کدام مورد درباره وضعیت سازه شکل زیر صحیح است؟

- (۱) معین و پایدار است.
- (۲) نامعین و ناپایدار است.
- (۳) معین و ناپایدار است.
- (۴) نامعین و پایدار است.

۹۶- حداقل گشتاور خمی برای تیر نشان داده شده در شکل چه میزان است؟



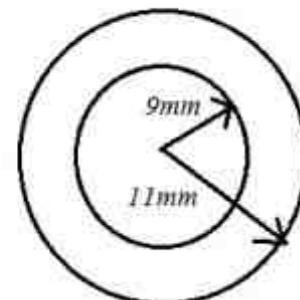
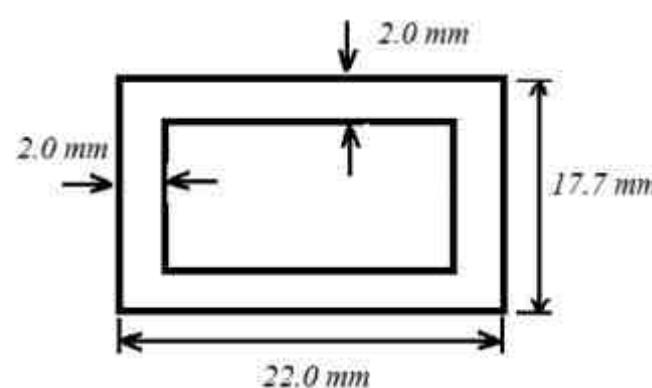
$$\frac{w_0 L^3}{9} \quad (1)$$

$$\frac{w_0 L^3}{12} \quad (2)$$

$$\frac{25w_0 L^3}{24} \quad (3)$$

$$\frac{25w_0 L^3}{648} \quad (4)$$

۹۷- دو مقطع جدار نازک از یک جنس مطابق شکل‌های زیر تحت اثر گشتاور پیچشی یکسان T قرار گرفته‌اند.
کدام عبارت در مورد آن‌ها صحیح است؟



- (۱) تنش برشی مقطع مستطیل شکل $833/833^\circ$ برابر تنش برشی مقطع لوله‌ای است.
- (۲) تنش برشی مقطع مستطیل شکل $975/975^\circ$ برابر تنش برشی مقطع لوله‌ای است.
- (۳) تنش برشی مقطع مستطیل شکل $1/20$ برابر تنش برشی مقطع لوله‌ای است.
- (۴) تنش برشی هر دو مقطع با یکدیگر برابر است.

- ۹۸- تغییر حجم نسبی کره‌ای با شعاع r و ضخامت نازک t ، تحت فشار p که از ماده‌ای با مدول یانگ E و ضریب پواسون ν ساخته شده است، کدام است؟

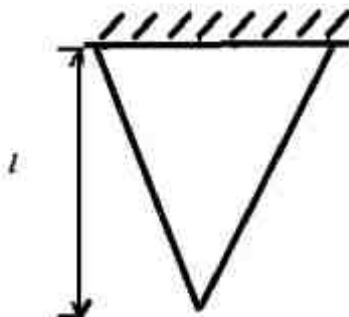
$$\frac{Pr}{Et} (1-\nu) \quad (1)$$

$$\frac{Pr}{2Et} (1-\nu) \quad (2)$$

$$\frac{Pr}{Et} (2-\nu) \quad (3)$$

$$\frac{Pr}{2Et} (2-\nu) \quad (4)$$

- ۹۹- یک مخروط مطابق شکل از سمت قاعده آن آویزان شده است، افزایش ارتفاع آن در اثر وزن چقدر است؟ وزن مخصوص ماده مخروط برابر γ ، مدول الاستیک آن برابر E و حجم آن برابر یک سوم مساحت قاعده در ارتفاع است.



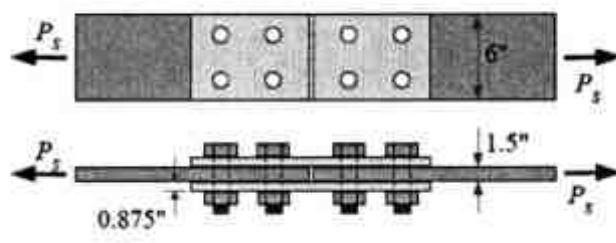
$$\Delta l = \frac{\gamma l^2}{6E} \quad (1)$$

$$\Delta l = \frac{\gamma l^2}{4E} \quad (2)$$

$$\Delta l = \frac{\gamma l^2}{3E} \quad (3)$$

$$\Delta l = \frac{\gamma l^2}{2E} \quad (4)$$

- ۱۰۰- دو ورق فولادی توسط دو تسممه و 8 in پیچ و مهره به قطر $\frac{7}{8}\text{ in}$ به یکدیگر متصل گردیده‌اند. مابقی اندازه‌ها در شکل مشخص شده است. با فرض اینکه حد اکثر تنفس برشی مجاز در پیچ 30 ksi باشد، بار مجاز P_s بمحاسبه kips چقدر است؟



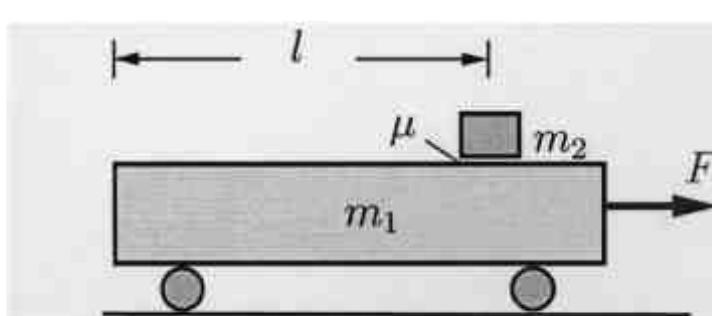
۲۴۴ (۱)

۱۴۴ (۲)

۱۲۴ (۳)

۱۲۰ (۴)

- ۱۰۱- نیروی F به یک اربه (شکل زیر) وارد می‌شود که باعث لغزین جسم m_2 روی آن می‌گردد. مدت زمان افتادن جسم از روی اربه، کدام یک از موارد زیر است؟



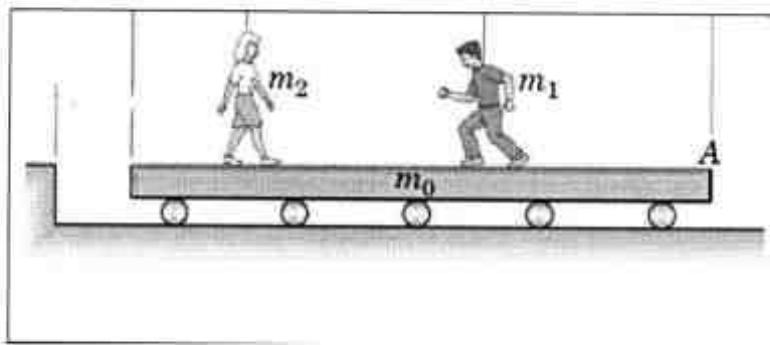
$$t = \sqrt{\frac{2lm_2}{(m_1 + m_2)\mu g + F}} \quad (1)$$

$$t = \sqrt{\frac{2lm_1}{(m_1 + m_2)\mu g - F}} \quad (2)$$

$$t = \sqrt{\frac{2lm_1}{(m_1 + m_2)\mu g + F}} \quad (3)$$

$$t = \sqrt{\frac{2lm_2}{(m_1 + m_2)\mu g - F}} \quad (4)$$

- ۱۰۲- در شکل زیر اگر روی اربابه مرد با سرعت ۲ متر بر ثانیه و زن با سرعت $1/5$ متر بر ثانیه نسبت به اربابه به سمت هم حرکت کنند، هنگام بهم رسیدن سرعت اربابه برحسب $\frac{m}{s}$ نسبت به سکو کدام است؟



$$(m_1 = m_2 = 2m_0)$$

-۰/۳۵ (۱)

-۰/۴ (۲)

+۰/۲ (۳)

+۰/۳ (۴)

- ۱۰۳- ذره‌ای در دستگاه مختصات قطبی تحت تأثیر نیروی $\vec{F} = \frac{A}{r} \hat{e}_\theta$ که در آن A مقداری ثابت است، از نقطه (r_1, θ_1) به نقطه (r_2, θ_2) که $\theta_2 \neq \theta_1$ منتقل می‌شود. در این صورت کار انجام شده توسط نیرو چگونه است؟

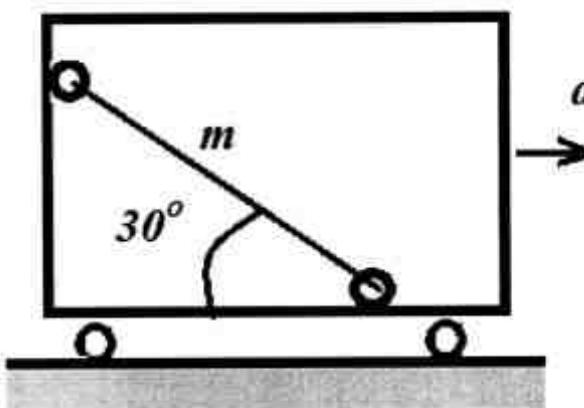
۱) تابع مسیر نیست و این نیرو پایستار است.

۲) تابع مسیر نیست و این نیرو ناپایستار است.

۳) تابع مسیر است و این نیرو پایستار است.

۴) تابع مسیر است و این نیرو ناپایستار است.

- ۱۰۴- به ازای چه مقدار از شتاب a قاب، میله نازک، وضعیت نشان داده شده را حفظ می‌کند؟ از اصطکاک و حرم غلتک‌های کوچک صرف نظر کنید؟



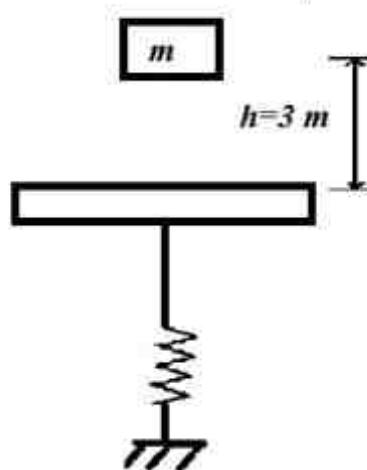
$$g \frac{\sqrt{3}}{3} (1)$$

$$g \frac{\sqrt{3}}{2} (2)$$

$$g\sqrt{3} (3)$$

$$g\sqrt{2} (4)$$

- ۱۰۵- در شکل زیر وزنه A به جرم m از ارتفاع h بر روی صفحه‌ی به جرم $3m$ سقوط می‌کند. ثابت فنر برابر k است. اگر ضریب بربورde باشد، سرعت صفحه بلافاصله پس از بربورde کدام است؟



$$e\sqrt{2gh} (1)$$

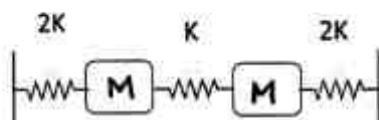
$$\frac{e+1}{2}\sqrt{2gh} (2)$$

$$\frac{e+1}{4}\sqrt{2gh} (3)$$

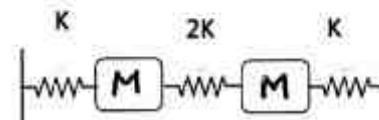
$$\frac{1-e}{2}\sqrt{2gh} (4)$$

۱۰۶- نسبت فرکانس طبیعی اول سیستم شکل (۱) به فرکانس طبیعی دوم سیستم شکل (۲) چقدر است؟

۱ (۱)



شکل (۱)



شکل (۲)

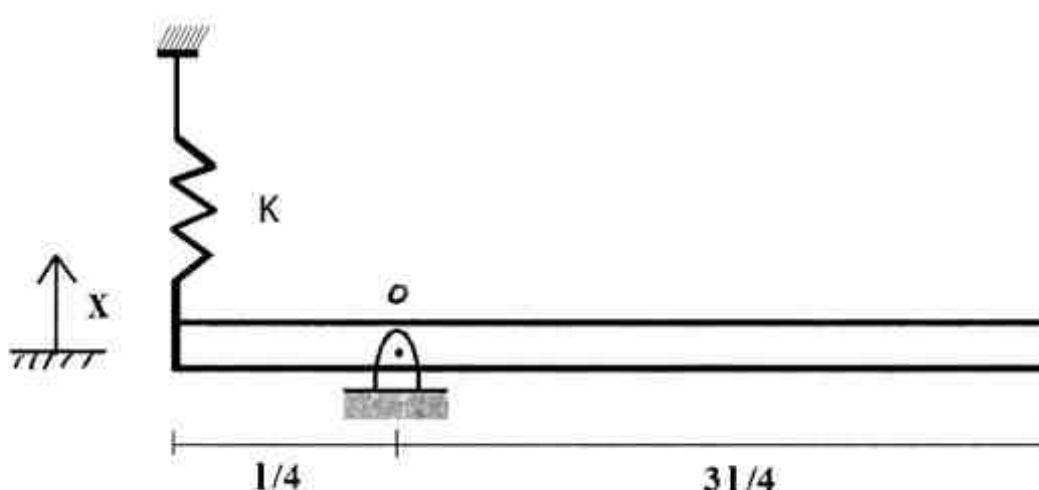
۲ (۲)

 $\sqrt{\frac{2}{5}}$ (۳)

 $\sqrt{\frac{5}{2}}$ (۴)

۱۰۷- ممان اینرسی جرمی میله حول مرکز جرم آن $\frac{1}{12} ml^2$, تغییر مکانها کوچک، جرم میله m و طول آن ۱

است. با فرض اینکه x درجه آزادی سیستم باشد. جرم مؤثر سیستم بر حسب m کدام است؟



$m_{eff} = \frac{7}{5}$ (۱)

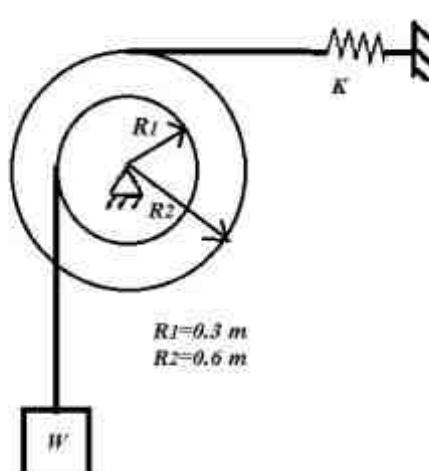
$m_{eff} = \frac{7}{3}$ (۲)

$m_{eff} = \frac{5}{7}$ (۳)

$m_{eff} = \frac{3}{7}$ (۴)

۱۰۸- استوانه در طبقه‌ای مطابق شکل با شعاع چرخشی $k = 4m^0$ و جرم $20kg$ موجود است. این استوانه از طریق طناب انعطاف‌ناپذیری، وزنه W به جرم $10kg$ را نگه داشته است و حرکت آن با فنری خطی با ثابت

$K = 2 \frac{N}{mm}$ محدود می‌شود. وقتی این استوانه بعد از رها شدن از حالت سکون 10^0 رادیان بچرخد،



$g = 10 \frac{m}{s^2}$ تقریباً چقدر است؟

۹ (۱)

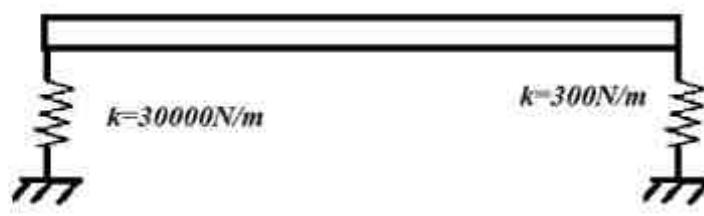
۵/۶ (۲)

۱/۷ (۳)

۴/۱ (۴)

۱۰۹- میله همگن به جرم یک کیلوگرم توسط دو فنر در صفحه مقید شده است. فرکانس طبیعی اول ارتعاشات

$\text{میله تقریباً بر حسب } \frac{\text{Rad}}{\text{s}} \text{ چقدر است؟}$



۳۰ (۱)

۱۷۰ (۲)

۳۰۰ (۳)

۱۷۰۰ (۴)

- ۱۱۰- کدام گزینه صحیح نیست؟

- (۱) در میرایی ویسکوز، دامنه هیچ وقت صفر نمی شود.
- (۲) در میرایی کولمب، پوش دامنه به صورت خطی کم می شود.
- (۳) در میرایی ویسکوز، پوش دامنه به صورت نمایی کم می شود.
- (۴) در میرایی کولمب، جسم در زمان محدود در نقطه تعادل استاتیکی متوقف می شود.

طرایحی اجسام پرنده:

- ۱۱۱- حساسیت وزن برخاست یک جت مسافربری نسبت به ۱ واحد راندمان ایرودینامیکی ($\partial W_{T_0} / (L / D)$)، ۱

واحد مصرف سوخت ویژه ($\frac{\partial W_{T_0}}{\partial C_J}$) و ۱ واحد سرعت ($V / \partial W_{T_0}$) به ترتیب کدام یک از موارد زیر است؟

- (۱) منفی بزرگ، مثبت کوچک، مثبت بزرگ
- (۲) منفی متوسط، مثبت بزرگ، مثبت کوچک
- (۳) مثبت متوسط، منفی بزرگ، منفی کوچک
- (۴) منفی بزرگ، مثبت متوسط، منفی بزرگ

- ۱۱۲- برای یک هواپیمای مسافربری حاصلضرب اجزای سوخت مأموریتی $M_{ff} = 7/0$ است. چنانچه ۱ تن سوخت

رزرو معادل ۱۲٪ برای آن در نظر گرفته شود، وزن برخاست آن را بر حسب ۷ نهاد میزان تخمین می زنید؟

- (۱) ۸
- (۲) ۱۱
- (۳) ۱۹
- (۴) ۲۸

- ۱۱۳- هدف از انجام فاز طراحی مفهومی یک هواپیمای مسافربری کدامیک از عبارات زیر است؟

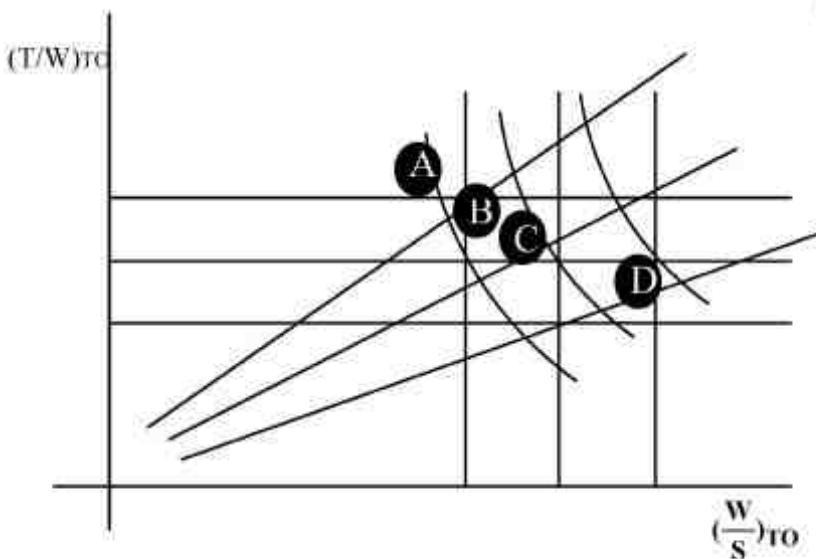
- (۱) سایزینگ‌های وزنی و عملکردی و طراحی شکلی و چیدمانی سازه‌ای جهت رسیدن به یک پیکره بالغ
- (۲) مطالعات میدانی (Trade Studies) و رسیدن به یک طرح منطقی با خواص کلی، منطبق بر آمار
- (۳) نیازسنجی، امکان‌سنجی، تولید نقشه راه و تعیین سطح آمادگی فناوری (TRL)
- (۴) تمامی موارد فوق

- ۱۱۴- در صورتی که در فاز طراحی مفهومی یک جت مسافربری، سرعت اوچگیری $1/3$ سرعت استال در نظر

گرفته شود ضریب برآی آن (C_L)، جهت انجام محاسبات عملکردی نسبت به مقدار ماکزیمم خود (CL_{max}) در حدود چه مقدار است؟

- (۱) ۱
- (۲) ۰/۸
- (۳) ۰/۶
- (۴) ۰/۴

۱۱۵- در دیاگرام تطبیق زیر (Matching Diagram) که متعلق به یک هواپیمای جنگنده است چهار الزام عملکردی با سه سطح فناوری ترسیم گردیده است. هدف از انتخاب نقطه C به عنوان نقطه طراحی در کدامیک از عبارات زیر صحیح‌تر بیان شده است؟



(۱) رسیدن به مطلوب‌ترین عملکرد با سطح فناوری متوسط

(۲) رسیدن به مطلوب‌ترین عملکرد با بهترین سطح فناوری

(۳) رسیدن به حداقل عملکرد با سطح فناوری متوسط

(۴) رسیدن به حداقل عملکرد با بهترین سطح فناوری

۱۱۶- کدامیک از عبارات زیر صحیح است؟

(۱) به منظور جلوگیری از واماندگی نوک بال می‌توان از Wash-in استفاده کرد.

(۲) ایجاد نسبت باریک‌شوندگی (Taper Ratio) اثرات نامطلوبی بر واماندگی نوک بال می‌گذارد.

(۳) از میان پارامترهای طراحی شکل، دایهدراال و سوئیپ به ترتیب بیشترین اثر را بر روی مشتقات Cn_β و Cn_α دارند.

(۴) وزن بالی که دارای زاویه پسگرایی (Swept Back) است از وزن بالی که دارای زاویه پیشگرایی (Forward Sweep) بیشتر است.

۱۱۷- در طراحی مفهومی، چنانچه ضریب درگ القایی یک هواپیمای پیستونی در پرواز کروز با سرعت ۴۰ متر بر ثانیه، ۲۳٪ در نظر گرفته شده باشد، توان موتور نصب شده بر روی این هواپیما را چه میزان تقریب می‌زنید؟

$$\left(\rho = 1/2 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}; \eta_p = 0.6; S_{\text{ref}} = 5 \text{m}^2 \right)$$

$$4900 \frac{\text{Nm}}{\text{s}} \quad (1)$$

$$740 \frac{\text{Nm}}{\text{s}} \quad (2)$$

$$8100 \frac{\text{Nm}}{\text{s}} \quad (3)$$

(۴) با اطلاعات داده شده تخمین توان امکان‌پذیر نیست.

۱۱۸- کدامیک از پارامترهای طراحی شکلی هواپیما، به منظور پیروی از قانون سطح (Area Rule) در سرعت‌های نزدیک صوت مورد استفاده قرار گرفته است؟

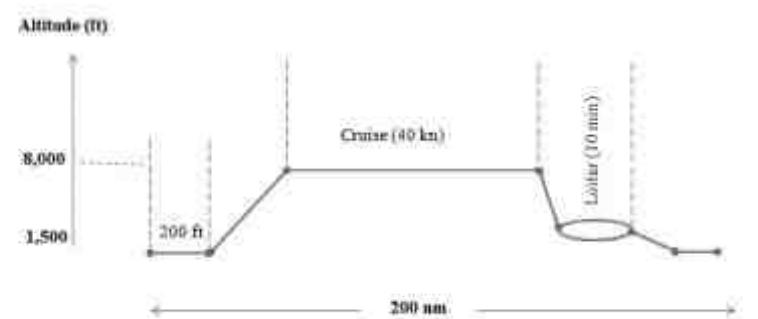
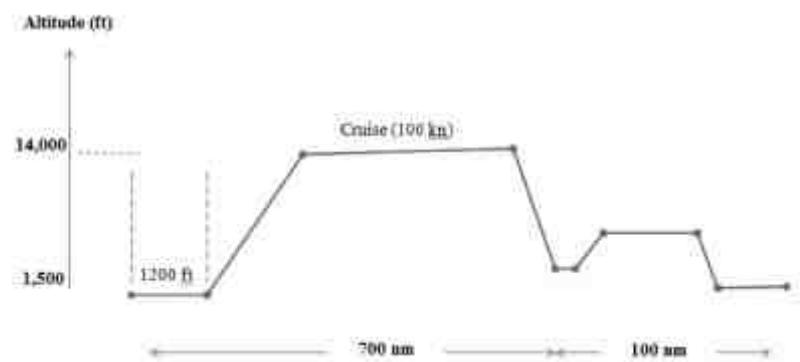
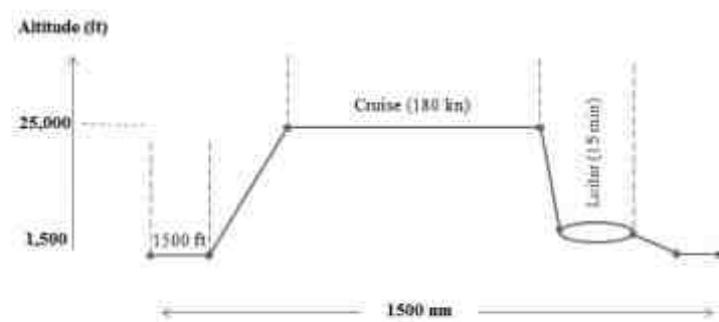
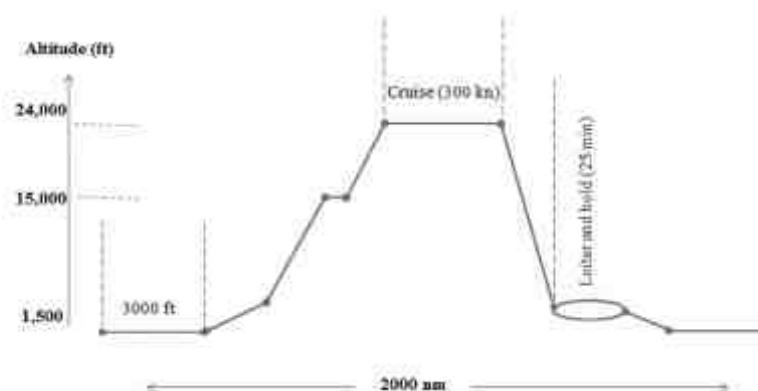
Kuchemann Carrot (۲)

Yehudi (۴)

Close Coupled Canard (۱)

Wing Strake (۳)

۱۱۹- کدامیک از پروفیل‌های مأموریت زیر برای یک هواپیمای Homebuilt دو نفره با موتور پیستونی مناسب‌تر است؟



۱۲۰- در طراحی مفهومی یک جت مسافربری ، مقدار ضریب حجمی دم افقی (\bar{V}_h) بر اساس کدام یک از معیارهای زیر انتخاب می شود؟

(۱) ضریب حجمی هواپیماهای همراه، سطح پایداری استاتیکی مورد نیاز و مقدار انتخاب شده برای (W/S) در نمودار تطبیق

(۲) موقعیت موتورها و ضریب حجمی هواپیماهای همراه و سطح بال بدست آمده از نمودار تطبیق

(۳) این مقدار ثابت بوده و استفاده از آن مطابق استانداردها یک الزام است

(۴) تنها میانگین ضریب حجمی هواپیماهای همراه

۱۲۱- برای یک هواپیمای ترابری سنگین و بال بالا با نسبت منظری (AR) بالا و بدنه نازک، کدام نوع از چرخهای زیر را پیشنهاد می کنید؟

Small Length Tandem with Outriggers (۱)

Long Tri-Cycle with Outriggers (۲)

Small Length Beach Gear (۳)

Long Tri-Cycle (۴)

۱۲۲- در طراحی مفهومی، کدام یک از مقادیر زیر در خصوص بارگذاری بال (W/S) یک هواپیما با مداومت پروازی بالا که با سرعت ۸۵ متر بر ثانیه در ارتفاع ۶۵۰۰۰ پایی گشتزنی می کند و ماکزیمم ضریب برآی آن در فاز

برخاست با PlainFlap حدود $1/8$ می باشد بر حسب $\frac{N}{m^2}$ صحیح تر است؟ (دانسیته هوا در ارتفاع گشت-

زنی را $8 \frac{kg}{m^3}$ در نظر بگیرید؟

۵۲۰ (۱)

۴۳۰ (۲)

۳۰۰ (۳)

۱۲۰ (۴)

۱۲۳- در طراحی سطح دم عمودی و افقی دو معیار Static Margin و $C_{n\beta}$ (حاشیه پایداری) برای هواپیمای پهن پیکر Transport Jet به چه صورت در نظر گرفته می شود؟

$$C_{n\beta} = 0.01 \frac{1}{deg} (۲)$$

$$S.M = 10\%$$

$$C_{n\beta} = 0.01 \frac{1}{deg} (۱)$$

$$S.M = 5\%$$

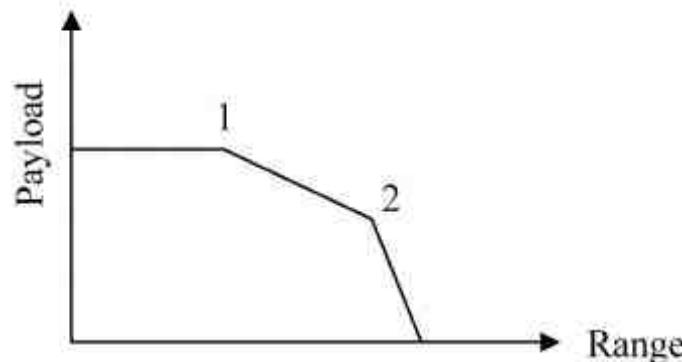
$$C_{n\beta} = 0.001 \frac{1}{deg} (۴)$$

$$S.M = 5\%$$

$$C_{n\beta} = 0.001 \frac{1}{deg} (۳)$$

$$S.M = 10\%$$

۱۲۴- اگر نمودار Payload-Range هواپیمایی به صورت زیر باشد، نقاط ۱ و ۲ به ترتیب متناظر با کدام مورد زیر است؟



Max Fuel , Max Payload (۱)

Min Payload , Max Fuel (۲)

Min Fuel , Max Take-off weight (۳)

Min Take-off weight , Max Payload (۴)

۱۲۵- اگر زوایای حمله و الوبتور یک هواپیما با دم افقی با زوایه نصب منفی به منظور تریم کردن، در حالت موتور خاموش (بدون در نظر گرفتن اثر موتور) به ترتیب برابر $\delta e_1, \alpha_1$ و در حالت موتور روشن (با در نظر گرفتن اثر موتور) برابر $\delta e_2, \alpha_2$ باشد، در این صورت کدام مورد صحیح است؟

$$\alpha_2 < \alpha_1 \quad (۱)$$

$$\delta e_1 < \delta e_2 \quad (۲)$$

$$\alpha_1 < \alpha_2 \quad (۳)$$

$$\delta e_1 < \delta e_2 \quad (۴)$$

$$\alpha_2 < \alpha_1 \quad (۱)$$

$$\delta e_2 < \delta e_1 \quad (۲)$$

$$\alpha_1 < \alpha_2 \quad (۱)$$

$$\delta e_2 < \delta e_1 \quad (۲)$$

