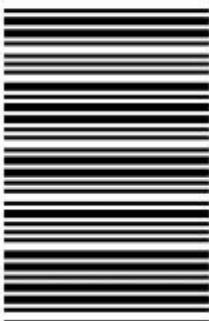


کد کنترل



311E

11
13

E

نام:

نام خانوادگی:

محل امضا:

١٣٩٦/١٢/٤



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

حصہ دو، اسلامی انداز

وزارت علوم، تحقیقات و فناوری
سازمان سنجش، آموزش، کشه

آزمون ورودی دوره دکتری (نیمه‌تمیر کز) - سال ۱۳۹۷

رشته مهندسی هوافضا - جلو پردازگی (کد ۲۳۳۲)

مدت باسخگه به: ۱۵ دققه

٤٥ : سَهْلَةٌ

عنوان مواد امتحانی، تعداد و شماره سوالات

ردیف	مواد امتحانی	تعداد سوال	از شماره	نا شماره
۱	مجموعه دروس تخصصی: ریاضیات مهندسی - اصول جلوبرنده پیشرفته - سوت و احتراق پیشرفته ۱	۴۵	۱	۴۵

استفاده از ماشین حساب محاسب است.

ابن آذون نجد متفق دارد.

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

اینجانب با شماره داوطلبی در جلسه این آزمون شرکت می‌نمایم.

امضا:

-۱ تابع متناوب f در یک دوره تناوب به صورت $f(x) = \begin{cases} x & 0 \leq x \leq a \\ 2a - x & a < x < 2a \end{cases}$ تعریف شده است. سری فوریه

مثلثاتی این تابع کدام است؟

$$\frac{a}{2} - \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2a}{n\pi} \cos \frac{n\pi x}{a} + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2a}{n\pi} \sin \frac{n\pi x}{a} \quad (1)$$

$$\frac{a}{2} + \sum_{n=1}^{\infty} \left[\frac{2a}{n\pi} \cos \frac{n\pi x}{a} + \frac{2a}{n\pi} \sin \frac{n\pi x}{a} \right] \quad (2)$$

$$\frac{a}{2} - \sum_{n=1}^{\infty} \frac{4a}{\pi(n-1)} \cos \frac{(2n-1)\pi x}{a} \quad (3)$$

$$\frac{a}{2} - \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2a}{n\pi} \cos \frac{n\pi x}{a} \quad (4)$$

-۲ به ازای کدام مجموعه مقادیر از α جواب معادله زیر، شکل نویسانی خواهد داشت؟

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

$$[-\sqrt{1+\pi^2}, \sqrt{1+\pi^2}] \quad (1)$$

$$[-2\sqrt{1+\pi^2}, 2\sqrt{1+\pi^2}] \quad (2)$$

$$(-\infty, 4+4\pi^2) \quad (3)$$

$$(-\infty, 2+2\pi^2) \quad (4)$$

-۳ با جایگزینی $u(x, y) = w(x, y)e^{-(bx+ay)}$ ، معادله دیفرانسیل با مشتقهای جزئی مرتبه دوم به کدام صورت در می‌آید؟

$$w_{xy} + (c-ab)e^{-(bx+ay)}w = 0 \quad (2) \quad e^{-(bx+ay)}w_{xy} + (c-ab)w = 0 \quad (1)$$

$$w_{xy} + (c-ab)w = 0 \quad (4) \quad w_{xy} + (c+ab)w = 0 \quad (3)$$

-۴ برای پاسخ مستقله $u(x,t)$ کدام است؟

$$\begin{cases} u_{tt} - u_{xx} = 0 & 0 < x < \frac{\pi}{2}, t > 0 \\ u(x,0) = \sin x, u_t(x,0) = \cos x \\ u_x(0,t) = 0, u\left(\frac{\pi}{2},t\right) = 0 \end{cases}$$

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

-۵ در میله‌ای به طول $L = \pi$ ، معادله حرارت با شرایط زیر داده شده است. دمای u در زمان $t=1$ و مکان $x=\frac{L}{4}$ کدام است؟

$$\begin{cases} u_t = u_{xx} \\ u(0,t) = u(L,t) = 0 \\ u(x,0) = \sin\left(\frac{\pi}{L}x\right) \end{cases}$$

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

-۶ می‌دانیم $f(z) = u(x,y) = \alpha_1 x^2 + \alpha_2 xy^2 + \alpha_3 y^2 + \alpha_4 x^2 y + \alpha_5 xy + \alpha_6 y$ است. در این صورت روابط بین ضرایب α_k و β_k در حالت کلی کدام است؟

$\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3, \alpha_4, \alpha_5, \alpha_6$ صفر و بقیه ضرایب دلخواه (۱)
 $\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3, \alpha_4, \alpha_5, \alpha_6$ دلخواه (۲)
 $\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3, \alpha_4, \alpha_5, \alpha_6$ صفر و بقیه ضرایب دلخواه (۳)
 $\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3, \alpha_4, \alpha_5, \alpha_6$ دلخواه (۴)

-۷ مکان هندسی نقاطی از صفحه مختلط که در رابطه $|z-1+i| = \frac{1}{2z-3i}$ صدق می‌کنند، کدام است؟

(۱) بیضی (۲) خط مستقیم (۳) دایره (۴) هذلولی

-۸ حاصل انتگرال زیر روی مسیر بسته C (دایره به مرکز مبدأ و شعاع واحد)، کدام است؟

$$I = \oint_C \operatorname{Re}\{z\} + i \operatorname{Im}\{z^2\} dz$$

$\frac{\pi}{2}$ (۱) $i\frac{\pi}{2}$ (۲) $i\pi$ (۳) π (۴)

-۹ اگر C مرز $|z|=3$ در جهت مثلثاتی باشد، آنگاه مقدار انتگرال $\oint_C \frac{dz}{z^2 \sin z}$ کدام است؟

$\frac{\pi i}{3}$ (۱) $\frac{\pi i}{2}$ (۲) $2\pi i$ (۳) πi (۴)

-۱۰ مقدار مانده تابع مختلط $f(z) = \frac{1}{\sin^2(z)} + \frac{1}{1-\cos(z)}$ در نقطه $z=0$ ، کدام است؟

۱ (۱) $\frac{1}{6}$ (۲) $\frac{1}{2}$ (۳) ۰ (۴) ۱ (۵) ۰ (۶) ۱ (۷) ۰ (۸) ۱ (۹) ۰ (۱۰) ۱ (۱۱) ۰ (۱۲) ۱ (۱۳) ۰ (۱۴) ۱ (۱۵) ۰ (۱۶) ۱ (۱۷) ۰ (۱۸) ۱ (۱۹) ۰ (۲۰) ۱ (۲۱) ۰ (۲۲) ۱ (۲۳) ۰ (۲۴) ۱ (۲۵) ۰ (۲۶) ۱ (۲۷) ۰ (۲۸) ۱ (۲۹) ۰ (۳۰) ۱ (۳۱) ۰ (۳۲) ۱ (۳۳) ۰ (۳۴) ۱ (۳۵) ۰ (۳۶) ۱ (۳۷) ۰ (۳۸) ۱ (۳۹) ۰ (۴۰) ۱ (۴۱) ۰ (۴۲) ۱ (۴۳) ۰ (۴۴) ۱ (۴۵) ۰ (۴۶) ۱ (۴۷) ۰ (۴۸) ۱ (۴۹) ۰ (۵۰) ۱ (۵۱) ۰ (۵۲) ۱ (۵۳) ۰ (۵۴) ۱ (۵۵) ۰ (۵۶) ۱ (۵۷) ۰ (۵۸) ۱ (۵۹) ۰ (۶۰) ۱ (۶۱) ۰ (۶۲) ۱ (۶۳) ۰ (۶۴) ۱ (۶۵) ۰ (۶۶) ۱ (۶۷) ۰ (۶۸) ۱ (۶۹) ۰ (۷۰) ۱ (۷۱) ۰ (۷۲) ۱ (۷۳) ۰ (۷۴) ۱ (۷۵) ۰ (۷۶) ۱ (۷۷) ۰ (۷۸) ۱ (۷۹) ۰ (۸۰) ۱ (۸۱) ۰ (۸۲) ۱ (۸۳) ۰ (۸۴) ۱ (۸۵) ۰ (۸۶) ۱ (۸۷) ۰ (۸۸) ۱ (۸۹) ۰ (۹۰) ۱ (۹۱) ۰ (۹۲) ۱ (۹۳) ۰ (۹۴) ۱ (۹۵) ۰ (۹۶) ۱ (۹۷) ۰ (۹۸) ۱ (۹۹) ۰ (۱۰۰) ۱ (۱۰۱) ۰ (۱۰۲) ۱ (۱۰۳) ۰ (۱۰۴) ۱ (۱۰۵) ۰ (۱۰۶) ۱ (۱۰۷) ۰ (۱۰۸) ۱ (۱۰۹) ۰ (۱۱۰) ۱ (۱۱۱) ۰ (۱۱۲) ۱ (۱۱۳) ۰ (۱۱۴) ۱ (۱۱۵) ۰ (۱۱۶) ۱ (۱۱۷) ۰ (۱۱۸) ۱ (۱۱۹) ۰ (۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۵) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۶) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۷) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۸) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۹) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۰) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۲) ۱ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۳) ۰ (۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۱۴) ۱ (۱۱۱۱۱

۱۱- در یک کمپرسور چند طبقه محوری، در هنگام راهاندازی در طبقات اولیه و در طبقات انتهایی به ترتیب (از راست به چپ) چه احتمالی وجود دارد؟

Negative incidence flow separation . Positive incidence flow separation (۱)

Negative incidence flow separation . Negative incidence flow separation (۲)

Positive incidence flow separation . Negative incidence flow separation (۳)

Positive incidence flow separation. Positive incidence flow separation (۴)

۱۲- بازده کلی یک موتور هوا تنفسی را به صورت حاصلضرب بازده حرارتی و بازده جلوبرندگی تعریف می‌کنیم، اگر u_e را سرعت متوسط گازهای خروجی موتور و u را سرعت پرندۀ فرض کنیم، حداکثر برد پروازی چه زمانی حاصل می‌شود؟

$$(1) \quad u = \frac{u_e}{2} \text{ زیرا راندمان جلوبرندگی بیشینه می‌گردد.}$$

$$(2) \quad u = \frac{u_e}{2} \text{ زیرا راندمان کلی بیشینه می‌گردد.}$$

$$(3) \quad u \approx u_e \text{ زیرا راندمان جلوبرندگی بیشینه می‌گردد.}$$

$$(4) \quad u \approx u_e \text{ زیرا راندمان کلی بیشینه می‌گردد.}$$

۱۳- در دیفیوزر یک موتور هواپیمایی مسافربری، در هنگام برخاست (Take off) نسبت به شرایط پرواز چگونه است؟

(۱) امکان جدایش جریان لایه مرزی بالاتر است.

(۲) امکان جدایش جریان لایه مرزی کمتر است.

(۳) نسبت فشار دیفیوزر کمتر است.

(۴) در هنگام برخاست بخشی از تراکم در بیرون ورودی هوا انجام می‌شود.

۱۴- در یک موتور موشکی، شار جرمی سوخت $\frac{kg}{s} = 31$ ، سطح خروجی موتور $m^2 = 0,2 m^2$ ، سرعت گازهای خروجی $m/s = 3000$ ، دمای گازهای خروجی $K = 2900$ ، $\gamma = 1/25$ و فشار گازهای خروجی $1,5 bar$ است. اگر فشار محیط bar باشد، نیروی رانش بر حسب kN چقدر است؟

۷ (۱)

۵۴ (۲)

۱۳۰ (۳)

۱۲۱۰ (۴)

۱۵- راندمان ایزنتروپیک یک کمپرسور محوری $8/0$ است. چنانچه دمای خروجی به ورود کمپرسور 2 ، دبی جرمی آن

$\frac{kg}{s} = 50$ و دمای ورود به کمپرسور نیز $K = 300$ باشد، توان کمپرسور چند مگاوات (MW) است؟ (ظرفیت گرمای

$$\text{ویژه در فشار ثابت هوا را } \frac{kJ}{kg.K} \text{ فرض کنید}$$

۱۲ (۱)

۱۸/۷۵ (۲)

۲۰/۷۵ (۳)

۲۴ (۴)

- ۱۶- کدام یک از عبارت‌های زیر برای موتورهای توربو جت صحیح است؟
- (۱) نسبت فشار کمپرسور لازم برای کمینه‌سازی مصرف سوخت ویژه در پرواز فراصوتی بسیار کمتر از فرراصوتی است.
 - (۲) نسبت فشار کمپرسور لازم برای کمینه‌سازی مصرف سوخت ویژه در پرواز فرراصوتی بیشتر از فرراصوتی است.
 - (۳) برای نسبت فشار کمپرسور مفروض، افزایش دمای ورودی توربین موجب کاهش رانش ویژه خواهد شد.
 - (۴) برای نسبت فشار کمپرسور مفروض، کاهش دمای ورودی توربین موجب افزایش رانش ویژه خواهد شد.
- ۱۷- در رم جت ایدئال، سرعت پروازی که در آن رانش ویژه حداقل است (u_1) و سرعت پروازی که در آن برد پروازی بیشینه است (u_2)، کدام مورد صحیح است؟
- (۱) $u_2 \approx u_1$
 - (۲) $u_1 > u_2$
 - (۳) $u_1 \gg u_2$
 - (۴) $u_1 < u_2$
- ۱۸- هر چه نسبت Bypass در یک موتور توربوفن بالاتر باشد، نسبت فشار بهینه فن، تراست مخصوص و SFC (مصرف سوخت ویژه) به ترتیب کدام است؟
- توجه: منظور از نسبت فشار بهینه فن، نسبت فشاری است که در یک نسبت Bypass مشخص کمترین SFC را دارد.
- (۱) نسبت فشار بهینه فن کم و تراست مخصوص و SFC (مصرف سوخت ویژه) زیاد می‌شود.
 - (۲) نسبت فشار بهینه فن زیاد و تراست مخصوص و SFC کم می‌شود.
 - (۳) همگی زیاد می‌شود.
 - (۴) همگی کم می‌شود.
- ۱۹- یک کمپرسور محوری بر مبنای گردابه آزاد طراحی شده است. چنانچه در شعاع میانی جریان به صورت محوری وارد روتور کمپرسور گردد (با سرعت محوری $\frac{m}{s} 150$). سرعت مطلق جریان در ورود به روتور در نوک پره چند متر بر ثانیه (m / s) است؟
- (۱) ۲۲۵
 - (۲) ۲۰۰
 - (۳) ۱۵۰
 - (۴) ۱۰۰
- ۲۰- در صورت استفاده از طراحی گردابه آزاد برای کمپرسوری که درجه عکس العمل آن در شعاع میانی ۵۰٪ باشد، بیشترین بار در کدام قسمت مرحله ایجاد می‌شود؟
- (۱) ریشه پره استاتور
 - (۲) ریشه پره روتور
 - (۳) نوک پره استاتور
 - (۴) نوک پره روتور
- ۲۱- چنانچه ارتفاع پرواز یک هواپیمای دارای موتور توربو جت در سرعت ثابت کاهش یابد تراست و مصرف سوخت ویژه آن به ترتیب چگونه می‌شود؟
- (۱) کاهش، کاهش
 - (۲) کاهش، افزایش
 - (۳) افزایش، افزایش
 - (۴) افزایش، کاهش
- ۲۲- در حالت سیکل ایدئال توربوشفت و توربو جت، چنانچه نسبت فشار کمپرسور ثابت باشد با افزایش درجه حرارت حداقل سیکل، مصرف سوخت ویژه SFC دو موتور توربو شفت و توربو جت به ترتیب چگونه می‌شود؟
- (۱) کم، زیاد
 - (۲) کم، کم
 - (۳) زیاد، زیاد
 - (۴) زیاد، کم

- ۲۳- سرعت فضاییما برای قرارگیری در مدار دایره‌ای با ارتفاع h از سطح زمین چقدر است؟

شعاع زمین : R_\oplus

شتاب گرانش محلی : g

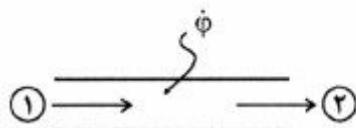
$$\sqrt{(R_\oplus + h)g} \quad (2)$$

$$\frac{1}{2}\sqrt{(R_\oplus + h)g} \quad (4)$$

$$\sqrt{2(R_\oplus + h)g} \quad (1)$$

$$\sqrt{\frac{(R_\oplus + h)}{2} g} \quad (3)$$

- ۲۴- جریان گاز در یک مجرأ با سطح مقطع ثابت، در جریان است، اگر در مجرأ به جریان سیال حرارت تزریق و میزان حرارت تزریقی قابل کنترل باشد، کدام عبارت صحیح است؟



(۱) اگر جریان در ورود به مجرأ ما فوق صوت باشد، می‌توان دبی جرمی عبوری از مجرأ را کاهش داد.

(۲) اگر جریان در ورود به مجرأ مادون صوت باشد، دمای سیال همواره افزایش می‌یابد تا جریان در خروج صوتی شود.

(۳) اگر جریان در ورود به مجرأ مادون صوت باشد، می‌توان ضمن افزایش دبی جرمی عبوری، جریان در خروج را صوتی نمود.

(۴) اگر جریان در ورود به مجرأ مادون صوت باشد، دمای سیال ابتدا افزایش و سپس کاهش می‌یابد تا جریان در خروج صوتی شود.

- ۲۵- فرض کنید یک نازل همگرا در شرایط غیرخلفگی داریم، افزوختن نازل و اگرا به انتهای آن چگونه می‌شود؟

(۱) دبی جرمی را افزایش می‌دهد.

(۲) دبی جرمی را کاهش می‌دهد.

(۳) دبی جرمی را تغییر نمی‌دهد.

(۴) بسته به تسبیح سطح نازل و اگرا ممکن است دبی جرمی افزایش یافته یا کاهش یابد.

- ۲۶- تحول احتراق، در محفظه احتراق جلو برنده‌های فضایی با سوخت مایع، تقریباً کدام است؟

(۱) ایزوبار آدیباتیک

(۳) ایزوترم آیزنتروپیک

- ۲۷- دواکنش اولیه زیر را برای تولید آلینده NO در نظر بگیرید:



فرض کنید که غلظت رادیکال N در حالت پایا (steady-state) است و رادیکال O از واکنش تعادلی $O_2 \rightleftharpoons 2O$ به دست می‌آید، در این صورت با دو برابر شدن غلظت N_2 و نصف شدن غلظت O_2 ، نرخ تولید NO چگونه می‌شود؟

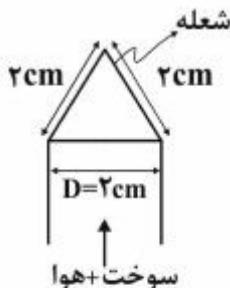
(۱) $\sqrt{2}$ برابر

(۳) تغییری نمی‌کند.

(۲) برابر

(۴) ۴ برابر

- ۲۸- مخلوط استوکیومتریک متان - هوا از یک نازل با مقطع دایره‌ای (مشعل بانسن)، به قطر 2cm به محیط تزریق و سوزانده می‌شود. اگر سرعت شعله در حدود $\frac{\text{cm}}{\text{s}}$ باشد، Re جریان خروجی از نازل، چقدر است؟



$$v = 1 \times 10^{-5} \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

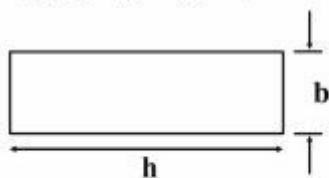
۶ (۱)

۸ (۲)

۱۰ (۳)

۱۲ (۴)

- ۲۹- جت احتراقی متان از یک نازل با سطح مقطع مستطیلی به شکل زیر خارج می‌شود، اگر سطح مقطع خروجی را ثابت فرض کنیم با افزایش نسبت $\frac{h}{b}$ ، طول شعله چگونه می‌شود؟



(۱) کاهش می‌یابد.

(۲) افزایش می‌یابد.

(۳) تغییر نمی‌کند.

(۴) می‌تواند بسته به مقدار اولیه $\frac{h}{b}$ ، افزایش یا کاهش داشته باشد.

- ۳۰- در خصوص اکسایش آلکان‌ها با فرمول C_nH_{2n+2} و $n > 2$ کدام عبارت نادرست است؟

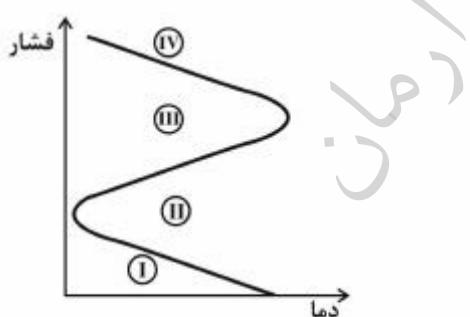
(۱) در فرایند اکسایش خود ابتدا به اولفین (C_2H_{2n}) تبدیل می‌شوند.

(۲) در فرایند اکسایش خود به سوخت H_2 تبدیل می‌شوند.

(۳) اکسایش آلکان‌ها با هر تعداد اتم کربن (n) مشابه است. ($n > 2$)

(۴) عمده گرمای آزاد شده، در فرایند تشکیل H_2O آزاد می‌شود.

- ۳۱- منحنی حدود انفجار مخلوط استوکیومتریک $H_2 - O_2$ را در نظر بگیرید، کدام عبارت صحیح است؟



(۱) در ناحیه IV انفجار نداریم زیرا زنجیره واکنش‌های H_2O_2 در آن قسمت فعال نیستند.

(۲) در ناحیه I انفجار داریم زیرا واکنش‌های دیواره‌ای در فشار پایین فعال نیستند.

(۳) در ناحیه III انفجار نداریم زیرا رادیکال‌های H بهوسیله واکنش‌های Chain-Terminating از بین می‌روند.

(۴) در ناحیه II انفجار نداریم زیرا واکنش‌های زنجیره‌ای مولد رادیکال‌ها، مغلوب واکنش‌های دیواره‌ای مصرف کننده رادیکال‌ها می‌باشند.

- ۳۲- کدام عامل روی فاصله خاموشی (Quenching Distance) اثرگذار نیست؟

- (۱) نوع سوخت
(۲) سرعت شعله
(۳) ضریب هدایت حرارتی دیوار
(۴) نسبت هم ارزی مخلوط ورودی

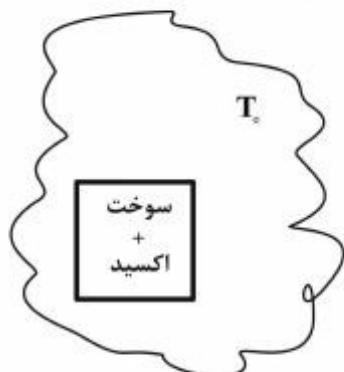
- ۳۳- فرض کنید که سوخت و اکسید در یک محفظه با حجم ثابت و کاملاً رسانا قرار دارد، این محفظه در یک منبع گرمایی با دمای ثابت T_0 قرار داده شده است. در حین احتراق کدام یک از عبارات زیر صحیح است؟

- (۱) آنتروپی (S) افزایش می‌یابد.

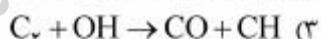
- (۲) انرژی آزاد گیبس (H-TS) افزایش می‌یابد.

- (۳) انرژی آزاد گیبس (H-TS) کاهش می‌یابد.

- (۴) انرژی آزاد هلمولتز (U-TS) کاهش می‌یابد.



- ۳۴- کدام یک از واکنش‌های اولیه زیر سهمی در رنگ سبز - آبی یک شعله پیش مخلوط متان و هوا ندارند؟



- ۳۵- برای طول شعله نفوذی متان، کدام یک از عبارات زیر صحیح است؟

- (۱) با رقیق‌سازی سوخت بهوسیله N_2 ، افزایش می‌یابد.
(۲) با رقیق‌سازی سوخت بهوسیله N_2 ، کاهش می‌یابد.

- (۳) با رقیق‌سازی بهوسیله هوا، افزایش می‌یابد.
(۴) با رقیق‌سازی بهوسیله اتان، کاهش می‌یابد.

- ۳۶- واکنش $A + B \rightleftharpoons C + D + M$ را در نظر بگیرید، افزایش فشار چه تأثیری روی تعادل آن خواهد داشت؟

- (۱) پیشرفت واکنش در جهت بازگشت
(۲) پیشرفت واکنش در جهت رفت

- (۳) هیچ تأثیری روی واکنش ندارد.
(۴) موارد ۱ و ۲ بسته به شرایط می‌تواند درست باشد.

- ۳۷- برای جلوگیری از دمای بالا در خروجی محفوظه احتراق کدام یک از موارد زیر صحیح است؟

- (۱) تعداد شعله نگهدار باید کاهش یابد.

- (۲) شدت احتراق و تلاطم می‌باشی هرچه بیشتر باشند.

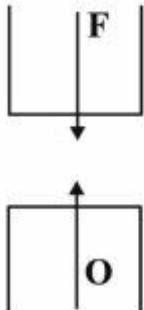
- (۳) نسبت سوخت به هوا بسیار کمتر از مقدار عنصر سنجی باید باشد.

- (۴) سرعت شعله نسبت به واکنش‌دها می‌باشی کمتر از سرعت آمیزه واکنش‌دها باشد.

- ۳۸- جریان هوای خروجی از کمپرسور با درجه حرارت $55^{\circ}C$ کلوین وارد اطاق احتراق یک توربین گاز صنعتی می‌شود که راندمان احتراقی آن 99% است. اگر نسبت سوخت به هوا $1/4$ باشد، درجه حرارت خروجی گاز از اطاق احتراق چند کلوین (K) است؟ (ارزش حرارتی سوخت $45000 \frac{kJ}{kg}$ است).

$$CP_{air} = 1000 \frac{J}{kg \cdot K}, CP_{gas} = 1100 \frac{J}{kg \cdot K}$$

- ۳۹ - مشعل جریان متقابل (Counter flow) شکل زیر را در نظر بگیرید، در صورتی که مومنتوم جت‌های سوخت و اکسیدکننده برابر باشند، شعله در کدام بخش تشکیل خواهد شد؟ (سوخت را متان در نظر بگیرید)



- (۱) در نزدیکی نازل اکسیدکننده
- (۲) در نزدیکی نازل سوخت
- (۳) در فاصله یکسان از دو نازل
- (۴) بسته به دمای سوخت و اکسیده می‌تواند تغییر کند.

- ۴۰ - کدام گزینه در مورد مکانیزم پایداری شعله پیش مخلوط آرام متان - هوا صحیح‌تر است؟

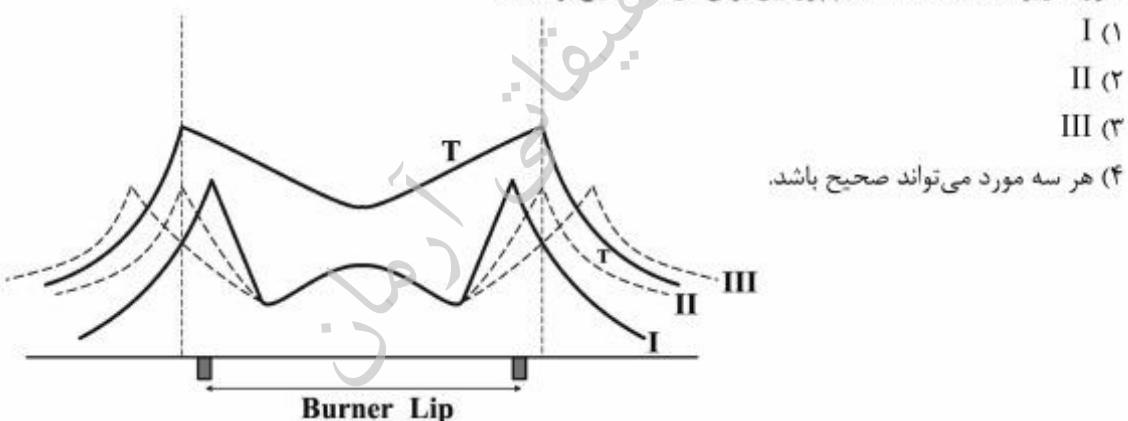
- (۱) تابش حرارت از ناحیه احتراقی به ناحیه پیش گرمایش
- (۲) نفوذ جرمی رادیکال‌ها از ناحیه احتراقی به ناحیه پیش گرمایش
- (۳) نفوذ حرارت از ناحیه احتراقی به ناحیه پیش گرمایش
- (۴) نفوذ حرارت و نفوذ جرمی رادیکال‌ها از ناحیه احتراقی به ناحیه پیش گرمایش

- ۴۱ - ضخامت شعله پیش مخلوط استوکیومتریک و آرام متان - هوا، در شرایط فشار اتمسفریک، چگونه است؟

- (۱) با کاهش نسبت هم ارزی کاهش می‌یابد.
- (۲) با افزایش نسبت هم ارزی افزایش می‌یابد.
- (۳) با افزایش نسبت هم ارزی کاهش می‌یابد.
- (۴) با افزایش نسبت هم ارزی تغییر نمی‌کند.

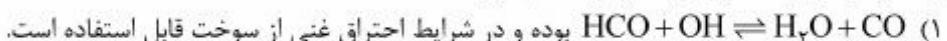
- ۴۲ - توزیع شعاعی دما (T) و دوده (soot) در یک ارتفاع مشخص از دهانه نازل سوخت، در یک شعله نفوذی جت، به -

صورت زیر داده شده‌اند. کدام بروفیل برای دوده صحیح‌تر است؟

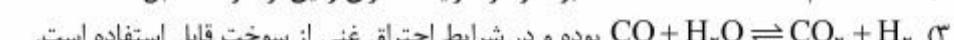


(۱) I
(۲) II
(۳) III
(۴) هر سه مورد می‌تواند صحیح باشد.

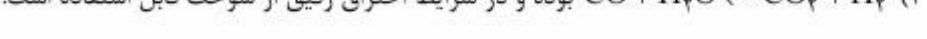
- ۴۳ - واکنش موسوم به تعادل آب - گاز، به کدام صورت است؟



(۲) بوده و در شرایط احتراق غنی از سوخت قابل استفاده است.



(۴) بوده و در شرایط احتراق رقیق از سوخت قابل استفاده است.



(۶) بوده و در شرایط احتراق رقیق از سوخت قابل استفاده است.

۴۴- شعله نفوذی جت، با واکنش کلی $(1+v)kg|pr \rightarrow [(1+v)kg]F + (vkg)o$ را در نظر بگیرید. اگر احتراق به صورت آنی در میزان تماس سوخت و اکسینده رخ دهد، کدام عبارت صحیح است؟

y_i : نسبت جرمی گونه ای
 f : نسبت اختلاط
 O : اکسینده
 F : سوخت
 f_{st} : نسبت اختلاط استوکیومتریک

$$f_{st} < f \leq 1 \quad f = \frac{1}{1+v} Y_F + Y_{pr} \quad (1)$$

$$f_{st} < f \leq 1 \quad f = Y_F + f_{st} Y_o \quad (2)$$

$$f_{st} < f \leq 1 \quad f = Y_F + (1+v)Y_{pr} \quad (3)$$

$$f_{st} < f \leq 1 \quad f = Y_F + \frac{1}{1+v} Y_{pr} \quad (4)$$

۴۵- مقیاس زمانی واکنش یک مولکولی، با افزایش فشار چگونه تغییر می‌کند؟

- (۱) در فشارهای کم، افزایش می‌یابد.
 (۲) در فشارهای کم، کاهش می‌یابد.
 (۳) در فشارهای بالا، کاهش می‌یابد.
 (۴) در فشارهای کم، تغییر نمی‌کند.

موسسه تحقیقاتی آرمان

موسسه تحقیقاتی آرمان