Master Universitario en Sistemas Espaciales

PROPULSIÓN ESPACIAL Y LANZADORES

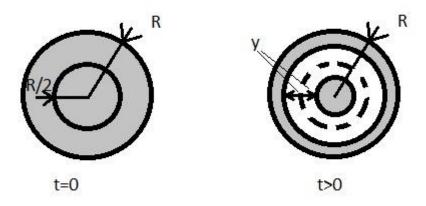
EXAMEN FINAL PROBLEMAS

(Tiempo máximo 60 minutos) NOMBRE Y APELLIDOS:

Problema 1:

Un motor cohete de propulsante sólido de combustión lateral interior-exterior como se indica en la figura es ensayado en un banco de pruebas con presión ambiente de 101325 Pa consiguiendo un empuje de 1 kN (suponiendo que no hay desprendimiento del flujo en la tobera) durante un tiempo de combustión de 20 segundos. El área de salida es de 80 cm² y el área de garganta es de 4 cm². La masa de propulsante sólido es de 10 kg, y las propiedades conocidas de este propulsante son las siguientes:

n = 0.7	a = 1.20E-7	$\gamma = 1.22$
---------	-------------	-----------------



Calcular para este motor:

- a) El empuje nominal en vacío (E_{vac}) (1 punto).
- b) La relación de presiones (Ps/Pc) (1 punto).
- c) El coeficiente de empuje en vacío (C_{E_vac}) y a nivel del mar (C_{E_SL}) (2 puntos).
- d) El impulso específico en vacío (I_{SP_vac}) (1 punto).
- e) El radio de la cámara (R) donde se encuentra el propulsante sólido (1 punto).

Se quiere modificar el diseño del motor reduciendo el área de garganta un 25% ($A_{\rm g2}/A_{\rm g1}$ =0.75), manteniendo el resto de dimensiones geométricas (As, L, R) iguales al diseño inicial y con el mismo propulsante. Para este nuevo diseño, se pide calcular:

- f) El empuje nominal en vacío (E_{vac_2}) (3 puntos).
- g) El tiempo de combustión (t_{b_2}) (1 punto).

SOLUCION:

a)
$$E = \dot{m}V_S + A_S(P_S - P_{amb}) = E_{vac} - A_S P_{ambSL} = >$$

 $E_{vac} = \dot{m}V_S + A_S P_S = E_{SL} + A_S P_{ambSL} = 1000 + 0.008 * 101325 = 1810.6 N$

b)
$$\varepsilon = \frac{A_S}{A_g} = 20$$
; $\Gamma(\gamma) = \sqrt{\gamma} \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} = 0.652$; $\varepsilon = \frac{\Gamma(\gamma)}{\left(\frac{P_S}{P_C}\right)^{1/\gamma} \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma-1} \left[1 - \left(\frac{P_S}{P_C}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}\right]}} = > \text{Iterar} = > \frac{\Gamma(\gamma)}{\left(\frac{P_S}{P_C}\right)^{1/\gamma} \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma-1} \left[1 - \left(\frac{P_S}{P_C}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}\right]}} = > \frac{1}{\sqrt{\gamma}}$

$$\frac{P_S}{P_C} = 0.00474$$

0.996

c)
$$C_{E_vac} = \Gamma(\gamma) \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma - 1}} \left[1 - \left(\frac{P_S}{P_C} \right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}} \right] + \varepsilon \frac{P_S}{P_C} = 1.804$$

$$P_C = \frac{E_{vac}}{C_{E_vac}A_g} = 2.509 \, MPa$$

$$C_{E_SL} = \Gamma(\gamma) \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma - 1}} \left[1 - \left(\frac{P_S}{P_C} \right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}} \right] + \varepsilon \left(\frac{P_S}{P_C} - \frac{P_{amb_SL}}{P_C} \right) = C_{E_vac} - \varepsilon \frac{P_{amb_SL}}{P_C} = \frac{E_{SL}}{P_C A_g} = \frac{E_{SL}}{P_C A_g}$$

d)
$$\dot{m} = \frac{M_P}{t_b} = 0.5 \, kg/s \implies I_{SP_vac} = \frac{E_{vac}}{\dot{m}} = 3621.2 \frac{m}{s} = 369.1 \, s$$

e)
$$\dot{r} = aP_C^n = 0.00362 \frac{m}{s} = \frac{R/2}{t_b} \implies R = 2t_b \dot{r} = 0.145 m = 14.5 cm$$

f)
$$A_{g2} = 0.0003 \ m^2 \implies \varepsilon_2 = \frac{A_{g2}}{A_S} = 26.67 \implies \varepsilon_2 = \frac{\Gamma(\gamma)}{\left(\frac{P_{S2}}{P_{c2}}\right)^{1/\gamma} \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma-1} \left[1 - \left(\frac{P_{S2}}{P_{c2}}\right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}\right]}} \implies \text{Iterar} \implies$$

$$\frac{P_{s2}}{P_{c2}} = 0.00326$$

$$C_{E_vac2} = \Gamma(\gamma) \sqrt{\frac{2\gamma}{\gamma - 1} \left[1 - \left(\frac{P_{s2}}{P_{c2}}\right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}} \right]} + \varepsilon_2 \frac{P_{s2}}{P_{c2}} = 1.830$$

$$P_{C2} = \left(a\rho_P c^* \frac{A_b}{A_{g2}}\right)^{\frac{1}{1-n}} = \left(a\rho_P c^* \frac{A_b}{A_{g1}}\right)^{\frac{1}{1-n}} \left(\frac{A_{g2}}{A_{g1}}\right)^{-\frac{1}{1-n}} = P_{C1} \left(\frac{A_{g2}}{A_{g1}}\right)^{-\frac{1}{1-n}} = 6.545 \, MPa$$

$$E_{vac_2} = C_{E_vac_2}A_{g_2}P_{c_2} = 3594.1 N$$

g)
$$\dot{m}_2 = \frac{P_{C2}A_{g2}}{c^*} = \dot{m}_1 \frac{P_{C2}A_{g2}}{P_{C1}A_{g1}} = 0.978 \ kg/s \implies t_{b2} = \frac{M_P}{\dot{m}_2} = 10.22 \ s$$