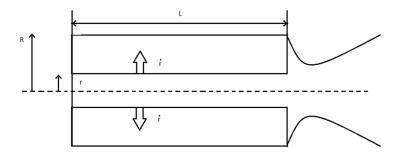
## Semana 7 (22/10/2020)

## Problemas (Tema 3) – Examen Final 2015/16

2. Un misil propulsado por un motor cohete de propulsante sólido de combustión lateral es lanzado desde un avión a una altura cercana a 5000 m ( $P_{amb} = 54000 \text{ Pa}$ ), donde se inicia la combustión con un coeficiente de empuje inicial ( $C_{E1} = 1.5$ ). La geometría del propulsante es la mostrada en la figura (combustión lateral cilíndrica), donde el radio exterior (R) es 5 cm y la longitud de la cámara (L) es de 1 m. El misil se ha diseñado para que el diámetro del área de salida de la tobera coincida con el diámetro de la cámara (L) y para estar adaptado en el momento inicial de la combustión a la presión ambiente indicada anteriormente.



Las características del propulsante son las siguientes:

$$\rho_P = 1.1 \, kg/dm^3$$
  $n = 1/3$   $\gamma = 1.3$ 

Se sabe que para una presión de cámara de referencia de 2 MPa, la velocidad de recesión del propulsante es de 1 cm/s. Los efectos de la combustión erosiva se consideran despreciables.

En el instante final de la fase cuasi-estacionaria, el misil se encuentra a una altura  $h_2$  con un empuje  $E_2$  de 20000 N y con un gasto másico  $\dot{m}_2$  de 5.64 kg/s.

## Determinar:

- a. La presión de cámara en el instante inicial y la relación de áreas (2 puntos)
- b. El empuje y el gasto másico en el instante inicial (2 puntos)
- c. La masa total del propulsante (2 puntos)
- d. El parámetro de velocidad característica ( $c^*$ ) y el impulso específico en los instantes inicial ( $I_{SP,1}$ ) y final ( $I_{SP,2}$ ) (2 puntos)
- e. La altura  $h_2$  en el instante final (2 puntos)

## **<u>Datos ISA</u>**: $R_{air} = 287 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$

<i>h</i> (m): 0 – 11000	h (m): 11000 – 25000	h (m): $> 25000$
$\lambda = -6.5x10^{-3}K/m$		$\lambda = 3x10^{-3} K/m$
$T_{amb} = T_0 + \lambda h$	$T_{amb} = T_{11} = 216.65 K$	$T_{amb} = T_{25} + \lambda (h - 25000)$
$T_0 = 288.15 K$		$T_{25} = 216.65  K$
$P_{amb} = P_0 \left(\frac{T_0 + \lambda h}{T_0}\right)^{-g/R\lambda}$ $P_0 = 101325 Pa$	$P_{amb} = P_{11} \exp\left(-\frac{g(h-11000)}{RT_{11}}\right)$ $P_{11} = 22552 Pa$	$P_{amb} = P_{25} \left( \frac{T_{25} + \lambda (h - 25000)}{T_{25}} \right)^{-g/R\lambda}$ $P_{25} = 2481 \ Pa$