| 1 <sup>er</sup> apellido |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  | N | Е |  |  |
|--------------------------|--|--|--|--|--|--|--|--|--|--|--|---|---|--|--|
| 2º apellido              |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |   |   |  |  |
| Nombre                   |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |   |   |  |  |

## (Tiempo 60 minutos)

Un pequeño satélite de observación terrestre se encuentra en una órbita heliosíncrona circular con inclinación 98.5°. En un determinado momento de la misión se desea deorbitar el satélite en 300 kilómetros para obtener imágenes con más resolución, asegurando que la nueva órbita es también heliosíncrona circular.

## a) Calcule la altitud, periodo y velocidad orbital de la órbita inicial.

En un satélite heliosíncrono la regresión de la línea de nodos  $\dot{\Omega}$  debida a J2:

$$\dot{\Omega} = -\frac{3}{2} \frac{J_2 R_E^2}{p^2} n \cos i = -\frac{3}{2} \frac{J_2 R_E^2}{a^2 (1 - e^2)^2} \sqrt{\frac{\mu}{a^3}} \cos i$$

Es igual a la regresión nodal del sol (un giro de  $2\pi$  radianes en un año):

$$\dot{\Omega}_{sun} = \frac{2\pi}{365.25636051 \text{ dias} \times 24 \text{ horas} \times 3600 \text{ segundos}} = 1.99 \times 10^{-7} \text{ rad/s}$$

De igualar las dos magnitudes:

$$a^{7/2} = -\frac{3}{2} J_2 R_E^2 \sqrt{\mu} \frac{\cos i}{\dot{\Omega}_{sun}}$$

Y despejando h = 775.76 km.

Por tanto, el periodo será:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{a^3}{\mu}} = 1.67 \text{ h}$$

Y la velocidad orbital:

$$V = \sqrt{2\varepsilon + \frac{\mu}{r}} = \sqrt{2\mu \left(\frac{1}{r} - \frac{1}{2a}\right)} = 7.46 \text{ km/s}$$

| 1 <sup>er</sup> apellido |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  | ΝE |  |  |  |
|--------------------------|--|--|--|--|--|--|--|--|--|--|--|----|--|--|--|
| 2º apellido              |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |    |  |  |  |
| Nombre                   |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |  |    |  |  |  |

Si en la nueva órbita se mantiene la inclinación inicial el satélite dejará de ser perfectamente helio-síncrono.

b) Calcule a qué velocidad se desalineará la órbita del Sol si se mantiene la inclinación.

En la nueva órbita suponemos que el satélite baja 300 km pero se mantiene la inclinación.

$$a = 6853.76 \text{ km}; h = 475.76 \text{ km}$$

La nueva regresión de los nodos será:

$$\dot{\Omega} = -\frac{3}{2} \frac{J_2 R_E^2}{a^2 (1 - e^2)^2} \sqrt{\frac{\mu}{a^3}} \cos i = 2.31 \times 10^{-7} \text{rad/s}$$

Luego la órbita se desalineará:

$$\dot{\Omega} - \dot{\Omega}_{sun} = 2.31 \times 10^{-7} - 1.99 \times 10^{-7} = -3.22 \times 10^{-8} \text{rad/s}$$

O lo que es lo mismo: 0.16 grados/día, 58.2 grados/año.