

Ejercicio 2

Apartado a)

Tenemos que un satélite se ubica en una órbita circular, por lo cual la fuerza de gravedad F que la tierra ejerce sobre el satélite es normal a la órbita, y se tiene que $F = \frac{GMm}{r^2}$, donde G es la constante de gravitación universal, M es la masa de la tierra, m es la masa del satélite y r es la distancia del satélite al centro de la tierra.

También podemos escribir $F = ma$, y como $a = \frac{v^2}{r}$ obtenemos $F = \frac{GMm}{r^2} = m \frac{v^2}{r}$, de donde $v^2 = \frac{GM}{r}$.

Además sabemos que $GM = gR^2$, donde R es el radio de la tierra y g la aceleración de la gravedad, por lo cual escribimos $v^2 = \frac{gR^2}{r}$. Finalmente, despejamos la velocidad $v = R\sqrt{\frac{g}{r}} = \sqrt{\frac{GM}{r}}$ con la cual el satélite describe su órbita.

Además, la velocidad con la cual el satélite describe su órbita es $v = \frac{2\pi r}{T}$, donde T es el período (que tenemos como dato, $T = 23.934$ h). Luego, $R\sqrt{\frac{g}{r}} = \frac{2\pi r}{T} \Rightarrow T = \frac{2\pi r}{R\sqrt{\frac{g}{r}}}$

Para los siguientes cálculos utilizaremos estos valores de las constantes g y R :

- $g = 9.81 \text{ m/s}^2 = 127137.6 \text{ km/h}^2$
- $R = 6.37 \cdot 10^6 \text{ m} = 6370 \text{ km}$

Ahora planteamos:

$$\begin{aligned} T &= 23.934 \text{ h} = \frac{2\pi}{R} \frac{r}{\sqrt{\frac{g}{r}}} \\ &\Rightarrow \\ \frac{r}{\sqrt{\frac{g}{r}}} &= 24264.7 \text{ km h} \\ &\Rightarrow \\ \frac{r^2}{\frac{g}{r}} &= 588775461.2 \text{ km}^2 \text{ h}^2 \\ &\Rightarrow \\ \frac{r^3}{g} &= 588775461.2 \text{ km}^2 \text{ h}^2 \\ &\Rightarrow \\ r^3 &= 588775461.2 \text{ km}^2 \text{ h}^2 * 127137.6 \text{ km/h}^2 = 7.49 \cdot 10^{13} \text{ km}^3 \\ &\Rightarrow \\ r &= \sqrt[3]{7.49 \cdot 10^{13} \text{ km}^3} \\ &\Rightarrow \\ r &= 42144.53 \text{ km} \end{aligned}$$

Obtuvimos que la distancia del satélite al centro de la tierra es $r = 42144.53 \text{ km}$. Nosotros queremos calcular la distancia d del satélite a la superficie terrestre, que será $d = r - R = (42144.53 - 6370) \text{ km}$.

Por lo tanto, la distancia del satélite a la superficie de la tierra es

$$\mathbf{d = 35774.53 \text{ km} = 22229.26 \text{ mi}}$$

En unidades del USI y de uso común en Estados Unidos resulta

$$\mathbf{d = 35774530 \text{ m} = 117370492.8 \text{ ft}}$$

Apartado b)

En el apartado anterior dijimos que $v = \frac{2\pi r}{T}$. Luego:

$$\begin{aligned} v &= 2\pi \frac{42144.53 \text{ km}}{23.934 \text{ h}} \\ &\Rightarrow \\ v &= 2\pi \text{ 1760.86 km/h} \end{aligned}$$

Finalmente, resulta

$$\mathbf{v = 11063.84 \text{ km/h} = 6874.75 \text{ mi/h}}$$

En unidades del USI y de uso común en Estados Unidos resulta

$$\mathbf{v = 3073.29 \text{ m/s} = 10082.97 \text{ ft/s}}$$