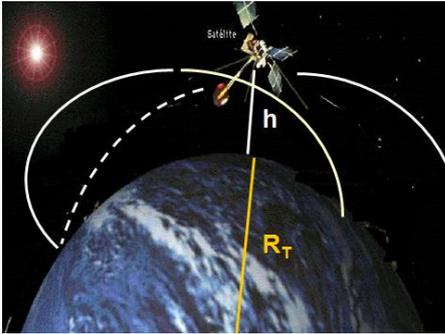


¿Qué velocidad debe tener un satélite artificial para que pueda describir una órbita circular a una altura de 300 km de la superficie terrestre?



Datos

$$r = R_T + h$$

$$R_T = 6,38 \cdot 10^6 \text{ m}$$

$$h = 300 \text{ km} = 3,0 \cdot 10^5 \text{ m}$$

$$g = 8,9 \text{ m/s}^2$$

$$g = \frac{v^2}{r}$$

$$v^2 = g r$$

$$v = \sqrt{g r}$$

$$v \approx 7,7 \cdot 10^3 \text{ m/s}$$