

29/1/2021

**43** ★★★ Un satellite artificiale di massa pari a 24 kg viene portato su un'orbita di raggio pari a  $50 \times 10^6$  m intorno alla Terra.

- Qual è la velocità con cui il satellite percorre la sua orbita?
- Quale sarebbe la velocità di un satellite di massa doppia?

$[2,8 \times 10^3 \text{ m/s}]$

$$v = \sqrt{\frac{GM_T}{r}} = \sqrt{\frac{(6,67 \times 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}) (5,97 \times 10^{24} \text{ kg})}{50 \times 10^6 \text{ m}}} =$$
$$= 2,822... \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}} \approx \boxed{2,8 \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}}$$

Dato che  $v$  non dipende dalla massa del satellite, anche raddoppiando  $m$  la velocità rimarrebbe la stessa.

47 ★★★ Tethis è un satellite di Saturno con orbita circolare distante  $295 \times 10^3$  km dal pianeta.

- Quanto vale la sua velocità?
- Quanto vale il suo periodo?

(Utilizza la tabella alla fine del libro per i dati su Saturno)

$[1,04 \times 10^4 \text{ m/s}; 2,14 \times 10^5 \text{ s}]$

$$M_{\text{SATURNO}} = 568,3 \times 10^{24} \text{ kg}$$

$$R_{\text{SATURNO}} = 58,232 \times 10^6 \text{ m}$$

$$v = \sqrt{\frac{G \cdot M_{\text{SAT.}}}{R_{\text{SAT.}} + h}} = \sqrt{\frac{(6,67 \times 10^{-11}) (568,3 \times 10^{24})}{(58,232 + 295) \times 10^6}} \frac{\text{m}}{\text{s}} =$$

$\uparrow$   
 $295 \times 10^3 \text{ km} =$   
 $= 295 \times 10^6 \text{ m}$

$$= 10,359... \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}} \approx \boxed{1,04 \times 10^4 \frac{\text{m}}{\text{s}}}$$

$$v = \frac{2\pi R}{T} \Rightarrow T = \frac{2\pi R}{v} = \frac{2\pi (58,232 + 295) \times 10^6}{1,0359... \times 10^4} \text{ s} =$$

$$= 2142,48... \times 10^2 \text{ s} \approx \boxed{2,14 \times 10^5 \text{ s}}$$

49 ★★★ Un satellite artificiale su un'orbita circolare si trova a un'altezza  $h = 600$  km dalla superficie della Terra, il cui raggio misura  $R_T = 6,37 \times 10^3$  km e la cui massa vale  $M = 5,97 \times 10^{24}$  kg. Calcola:

- ▶ la velocità  $v$  con la quale il satellite ruota intorno alla Terra;
- ▶ la velocità angolare  $\omega$  del satellite nel suo moto intorno alla Terra;
- ▶ il periodo di rivoluzione  $T$ .

(a cura di INAF)

$[7,56 \times 10^3 \frac{m}{s}; 1,08 \times 10^{-3} \text{ rad/s}; 5,82 \times 10^3 \text{ s}]$

$$v = \sqrt{\frac{G M_T}{R_T + h}} = \sqrt{\frac{(6,67 \times 10^{-11}) (5,97 \times 10^{24})}{(6,37 + 0,600) \times 10^6 \text{ m}}} \frac{m}{s} =$$

$$= 7,55846 \dots \times 10^3 \frac{m}{s} \simeq \boxed{7,56 \times 10^3 \frac{m}{s}}$$

$$v = \omega R \Rightarrow \omega = \frac{v}{R} = \frac{7,55846 \dots \times 10^3 \frac{m}{s}}{(6,37 + 0,600) \times 10^6 \text{ m}} =$$

$$= 1,0844 \dots \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{s} \simeq \boxed{1,08 \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{s}}$$

$$\omega = \frac{2\pi}{T} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{1,0844 \times 10^{-3}} \text{ s} = 5,794 \dots \times 10^3 \text{ s}$$

$$\simeq \boxed{5,79 \times 10^3 \text{ s}}$$