

50 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.



- ▶ Con quale velocità il satellite percorre la sua orbita?
- ▶ Quale velocità avrebbe un satellite di massa doppia?

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

$$G \frac{M_T m}{r^2} = m \frac{v^2}{r}$$

$$v = \sqrt{\frac{GM_T}{r}}$$

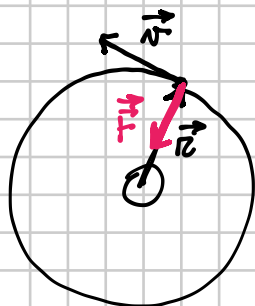
$$v = \sqrt{\frac{(6,67 \times 10^{-11} \frac{N \cdot m^2}{kg^2}) (5,97 \times 10^{24} kg)}{50 \times 10^6 m}} = 2,822 \dots \times 10^3 \frac{m}{s}$$

$$\approx 2,8 \times 10^3 \frac{m}{s}$$

La velocità non dipende dalla massa del satellite, quindi un satellite di massa doppia avrebbe la stessa velocità.

DOMANDA: La forza gravitazionale è in grado di modificare il modulo della velocità di un satellite in orbita circolare?

NO, infatti la forza è perpendicolare alla velocità,



$\vec{F} \perp \vec{v} \Rightarrow$  localmente  $\vec{F} \perp \Delta \vec{s}$   
 ↑  
 FORZA GRAVITAZIONALE

↑  
 SPACCHIAMENTO,  
 CHE HA LA  
 STESSA DIREZIONE  
 DELLA VELOCITÀ

Quindi il lavoro della forza gravitazionale è nullo, dunque è nulla la variazione di en. cinetica (teorema dell'en. cinetica)  $\Rightarrow$  il modulo di  $\vec{v}$  non cambia.

51 Un satellite ruota intorno a un pianeta su un'orbita di raggio  $1,741 \times 10^6$  m. La sua velocità è  $1,6 \times 10^3$  m/s.

► Quanto vale la massa del pianeta?  $[6,7 \times 10^{22}$  kg]

$$v = \sqrt{\frac{GM_p}{r}} \Rightarrow M_p = \frac{rv^2}{G} = \frac{(1,741 \times 10^6 \text{ m})(1,6 \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}})^2}{6,67 \times 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}}$$

$$= 0,6682 \dots \times 10^{23} \text{ kg}$$

$$\approx \boxed{6,7 \times 10^{22} \text{ kg}}$$

57 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)

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

$$v = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}} = \sqrt{\frac{(6,67 \times 10^{-11})(5,97 \times 10^{24})}{6,37 \times 10^6 + 600 \times 10^3}} \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

$$= \sqrt{\frac{(6,67 \cdot 5,97) \times 10^{13}}{(6370 + 600) \times 10^3}} \frac{\text{m}}{\text{s}} = 0,07558 \dots \times 10^5 \frac{\text{m}}{\text{s}} \approx \boxed{7,56 \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}}$$

$$\omega = \frac{v}{r} = \frac{7,558 \dots \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}}{6370 \times 10^3 \text{ m}} = 0,001084 \dots \frac{\text{rad}}{\text{s}} \approx \boxed{1,08 \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{\text{s}}}$$

$$T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{1,084 \dots \times 10^{-3} \text{ s}^{-1}}$$

$$= 5,794 \times 10^3 \text{ s}$$

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

$$\omega = \frac{2\pi}{T} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{\omega}$$