

1/2/2022

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 ω del satellite nel suo moto intorno alla Terra;
- ▶ il periodo di rivoluzione T .

(a cura di INAF)

[7,56 × 10³ m/s; 1,08 × 10⁻³ rad/s; 5,82 × 10³ s]

$$m \frac{v^2}{r} = G \frac{m M_T}{r^2} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{G M_T}{r}} = \sqrt{\frac{G M_T}{R_T + h}} =$$

$$= \sqrt{\frac{\left(6,67 \times 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}\right) \left(5,97 \times 10^{24} \text{ kg}\right)}{6,37 \times 10^6 \text{ m} + 0,600 \times 10^6 \text{ m}}} =$$

$$= 7,5584... \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}} \approx \boxed{7,56 \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}}$$

$$\omega = \frac{v}{r} = \frac{7,5584... \times 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}}{6,37 \times 10^6 \text{ m} + 0,600 \times 10^6 \text{ m}} = 1,084... \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{\text{s}}$$

$$\approx 1,08 \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{\text{s}}$$

$$v = \frac{2\pi r}{T} \quad \omega = \frac{v}{r} = \frac{2\pi}{T} \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} =$$

$$= \frac{2\pi \text{ rad}}{1,084... \times 10^{-3} \frac{\text{rad}}{\text{s}}}$$

$$= 5,79405... \times 10^3 \text{ s} \approx \boxed{5,79 \times 10^3 \text{ s}}$$

OLIMPIADI DELL'ASTRONOMIA I satelliti geostazionari sono così chiamati perché rimangono sempre sulla verticale dello stesso punto della superficie terrestre.

► Determina a quale altezza si trovano rispetto alla superficie del nostro pianeta.

Hai a disposizione i seguenti dati:

1. periodo di rivoluzione della Luna, $T_L = 2,36 \times 10^6$ s;
2. distanza media Terra-Luna, $R_L = 3,84 \times 10^5$ km;
3. periodo di rotazione terrestre, $T_T = 23,9$ ore;
4. raggio terrestre, $R_T = 6,37 \times 10^3$ km.

(Gara Interregionale 2009, categoria Junior)

[$3,58 \times 10^4$ km]

$$\frac{\overset{\text{LUNA}}{T_L^2}}{\overset{\text{LUNA}}{R_L^3}} = \frac{\overset{\text{SATELLITE}}{T_T^2}}{\overset{\text{SATELLITE}}{(R_T + h)^3}}$$

periodo di rivoluz. del satellite

3° LEGGE DI KEPLERO

(CON LA TERRA AL POSTO DEL SOLE)

$$(R_T + h)^3 = \frac{T_T^2}{T_L^2} R_L^3$$

$$R_T + h = \sqrt[3]{\frac{T_T^2}{T_L^2}} R_L$$

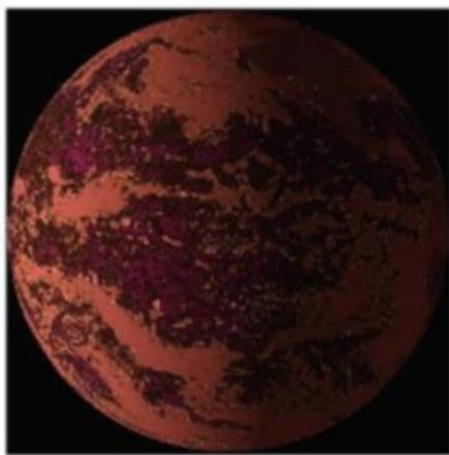
$$h = \sqrt[3]{\frac{T_T^2}{T_L^2}} R_L - R_T = \left[\sqrt[3]{\frac{(23,9 \times 3600)^2}{(2,36 \times 10^6)^2}} (3,84 \times 10^8) - 6,37 \times 10^6 \right] \text{ m}$$

$$= 3,5850 \dots \times 10^7 \text{ m} \approx \boxed{3,59 \times 10^4 \text{ km}}$$

Nel 2017 è stato scoperto l'esopianeta Gliese 273 c (cioè un pianeta posto al di fuori del Sistema Solare) che orbita attorno alla stella di Lyuten, nella costellazione del Cane Minore. Il suo «anno» dura 4,72 giorni e il semiasse maggiore della sua orbita vale 5,45 milioni di chilometri.

- Considera circolare l'orbita di Gliese 273 c e stima la massa della stella di Lyuten.

[5,76 × 10²⁹ kg]



$$T = 4,72 \times 24 \times 3600 \text{ s}$$

$$r = 5,45 \times 10^9 \text{ m}$$

$$\frac{m v^2}{r} = G \frac{m M}{r^2} \quad \leftarrow \text{MASSA STELLA}$$

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

$$v = \frac{2\pi r}{T}$$

$$\frac{2\pi r}{T} = \sqrt{\frac{GM}{r}}$$

$$\frac{4\pi^2 r^2}{T^2} = \frac{GM}{r}$$

$$\frac{4\pi^2 r^3}{T^2} = GM \Rightarrow$$

3° LEGGE KEPLERO

$$\boxed{\frac{r^3}{T^2} = \frac{GM}{4\pi^2}}$$

⇓

$$M = \frac{4\pi^2 r^3}{G T^2} =$$

$$= \frac{4\pi^2 (5,45 \times 10^9 \text{ m})^3}{(6,67 \times 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}) (4,72 \times 24 \times 3600)^2} = 5,76118 \dots \times 10^{29} \text{ kg}$$

$$\approx \boxed{5,76 \times 10^{29} \text{ kg}}$$