## **ΘΕΜΑ 4**

**4.1.** Η γραμμική ταχύτητα u κατά την περιστροφή ενός σώματος προκύπτει από την συνθήκη για την κυκλική κίνηση:

$$\Sigma \vec{F} = \vec{F}_K$$

Η μόνη δύναμη που ασκείται στον δορυφόρο Ιώ του Δία, είναι η βαρυτική έλξη, οπότε:

$$F_{\beta\alpha\rho} = F_{\kappa} \Leftrightarrow G \frac{M_{\Delta} \cdot m_{I}}{R_{I}^{2}} = \frac{m_{I} \cdot u_{I}^{2}}{R_{I}} \Leftrightarrow u_{I} = \sqrt{G \frac{M_{\Delta}}{R_{I}}}$$
(1)

$$u_{I} = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 2,59 \cdot 10^{27}}{432 \cdot 10^{6}}} = 2.10^{4} \text{m/s}$$

Μονάδες 6

**4.2.** Η περίοδος της κυκλικής κίνησης της Ιούς δίνεται από την:

$$T_{\rm I} = \frac{2\pi R_{\rm I}}{u_{\rm I}} \tag{2}$$

Αντικαθιστώντας στην (2) την (1):

$$T_{I} = 2\pi \sqrt{\frac{R_{I}^{3}}{G \cdot M_{\Delta}}} \Leftrightarrow M_{\Delta} = \frac{4\pi^{2} \cdot R_{I}^{3}}{G \cdot T^{2}}$$

όπου :  $T_I = 1.57 \text{ days} = 1.57 \cdot 86400 \text{ s}$ 

$$G = 6.67 \cdot 10^{-11} \, \frac{\text{m}^3}{\text{kg.s}^2}$$

$$R_I = 432 \cdot 10^3 \text{km} = 432 \cdot 10^6 \text{ m}$$

και τελικά

$$M_{\Lambda} = 2.59 \cdot 10^{27} \text{kg}$$

Μονάδες 6

**4.3.** Υπολογίσαμε την περίοδο περιστροφής της Ιούς :  $T_I = 2\pi \sqrt{\frac{R_I^3}{G \cdot M_\Delta}}$ 

Ομοίως για την Ευρώπη θα είναι :

$$T_{E\nu} = 2\pi \sqrt{\frac{R_{E\nu}^3}{G \cdot M_A}}$$

Αν διαιρέσουμε κατά μέλη :  $\frac{T_I}{T_{E\upsilon}} = \sqrt{\frac{R_I^3}{R_{E\upsilon}^3}} \Leftrightarrow \frac{1.57}{T_{E\upsilon}} = \left(\frac{432 \cdot 10^6}{675 \cdot 10^6}\right)^{\frac{3}{2}} = 1,95 \; days$ 

**4.4.** Για την ταχύτητα διαφυγής από την επιφάνεια της Ιούς, ισχύει:

$$u_{\delta} = \sqrt{\frac{2 \cdot G \cdot M_{I}}{r_{I}}} = \sqrt{\frac{2 \cdot 6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 9 \cdot 10^{22}}{18 \cdot 10^{5}}} = 2,58 \cdot 10^{3} = 2,58 \text{ km/s}$$

Μονάδες 7