

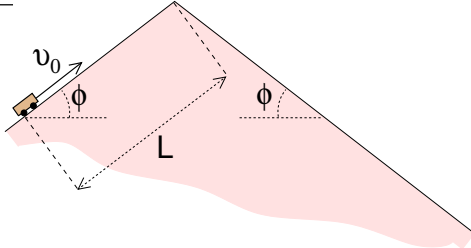


Όνοματεπώνυμο: \_\_\_\_\_, ΑΜ: \_\_\_\_\_

Να ληφθεί υπόψη η πρόδος της 16ης Δεκεμβρίου 2019: ΝΑΙ  ΟΧΙ  — αν ΝΑΙ μην απαντήσετε τα θέματα 1 και 2

Έχω παραδώσει εργασίες: ΝΑΙ  ΟΧΙ

Θέμα 1<sup>ο</sup>:



Στο όχημα του σχήματος ασκείται το βάρος  $m\vec{g}$ , η κάθετη αντίδραση και αντίσταση αντίρροπη της ταχύτητας με μέτρο  $\lambda v^2/2$  όπου  $\lambda$  σταθερά.

(α) Ποια είναι η ταχύτητα του οχήματος κατά το ανέβασμα συναρτήσει της απόστασης  $s$  που διανύει; Δεδομένα είναι τα  $g$ ,  $\phi$ ,  $\lambda$  και η αρχική ταχύτητα  $v_0$ .

(β) Ποια πρέπει να είναι η  $v_0$  ώστε να περάσει τον λόφο; Η κορυφή απέχει  $L$  από την αρχική θέση. Πως θα καταλήξει να κινείται στο κατέβασμα;

★ (γ) Ποια πρέπει να είναι η  $v_0$  ώστε το σώμα στο κατέβασμα να εκτελεί επιβραδυνόμενη κίνηση;

(Στο ανώτερο σημείο η φορά ταχύτητας αλλάζει ακαριαία χωρίς να χανθεί η επαφή με τον δρόμο.)

Θέμα 2<sup>ο</sup>:

Έστω μια πλάγια βολή σε περιοχή του ισημερινού της Γης. Αρχικά το σώμα βρίσκεται στο έδαφος και έχει ταχύτητα με οριζόντια συνιστώσα προς βορρά και κατακόρυφη συνιστώσα  $v_{0z}$ .

(α) Δείξτε ότι λόγω της επίδρασης της επιτάχυνσης Coriolis  $-2\vec{\omega} \times \vec{v}$  το σημείο πτώσης του σώματος θα αποκλίνει κατά  $\frac{4\omega v_{0z}^3}{3g^2}$  προς την δύση.

★ (β) Θα μπορούσατε να προβλέψετε με διαστατική ανάλυση την εξάρτηση του αποτελέσματος από την ταχύτητα  $v_{0z}$  και την επιτάχυνση βαρύτητας  $g$ ; Γιατί η απόκλιση δεν εξαρτάται από την αρχική οριζόντια ταχύτητα;

Θέμα 3<sup>ο</sup>:

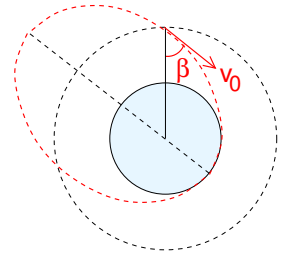
Δορυφόρος κινείται γύρω από την Γη σε κυκλική τροχιά ακτίνας  $2R$ , όπου  $R$  η ακτίνα της Γης. Ξαφνικά η διεύθυνση κίνησής του στρέφεται προς τη Γη ώστε να σχηματίζει οξεία γωνία  $\beta$  με την ακτινική κατεύθυνση όπως φαίνεται στο σχήμα, χωρίς να αλλάξει το μέτρο της ταχύτητάς του.

(α) Ποιο το μέτρο της  $v_0$  για την κυκλική τροχιά;

(β) Ποια η στροφορμή και η ενέργεια της νέας τροχιάς μετά την αλλαγή κατεύθυνσης;

(γ) Για ποιες  $\beta$  ο δορυφόρος θα πέσει στην Γη;

★ (δ) Δείξτε ότι ο μεγάλος άξονας της νέας τροχιάς του δορυφόρου είναι παράλληλος με την ταχύτητα  $\vec{v}_0$  που έχει αμέσως μετά την αλλαγή κατεύθυνσης.



Δίνεται η σχέση  $u'' + u = -\frac{mF}{L^2u^2}$  και η ταυτότητα  $\cos(a+b) = \cos a \cos b - \sin a \sin b$ .

Θέμα 4<sup>ο</sup>:

Μια σφαιρικά συμμετρική κατανομή μάζας έχει πυκνότητα  $\rho(r) = \rho_0 e^{-(r/r_0)^3}$  όπου  $r$  η απόσταση από το κέντρο της ( $\rho_0$ ,  $r_0$  είναι θετικές σταθερές).

(α) Ποια η μάζα της κατανομής από το κέντρο της ως την ακτίνα  $r$ ; Ποια η ένταση του βαρυτικού πεδίου που δημιουργεί η κατανομή;

(β) Τι ταχύτητα πρέπει να έχει μια σημειακή μάζα στο κέντρο της κατανομής ώστε να διαφύγει από το πεδίο της; (Η κατανομή μένει συνεχώς ακίνητη.)

Δίνεται  $\int_0^x x^2 e^{-x^3} dx = \frac{1 - e^{-x^3}}{3}$  και

$\int_0^\infty \frac{1 - e^{-x^3}}{x^2} dx = \Gamma(2/3) = 1.354$ .

## ΛΥΣΕΙΣ:

### Θέμα 1<sup>ο</sup>:

(α) Η συνιστώσα του νόμου Νεύτωνα πάνω στην κίνηση είναι κατά το ανέβασμα  $m\dot{v} = -mg \sin \phi - \lambda mv^2/2$ . Θέτοντας  $\dot{v} = \frac{ds}{dt} \frac{dv}{ds} = v \frac{dv}{ds} = \frac{1}{2} \frac{dv^2}{ds}$ , όπου  $s$  το μήκος που διανύει το όχημα, βρίσκουμε  $\frac{dv^2}{ds} + \lambda v^2 = -2g \sin \phi$ , δηλ. γραμμική, μη-ομογενή διαφορική εξίσωση. Η λύση της ομογενούς είναι  $Ce^{-\lambda s}$ , ενώ μία μερική λύση (σταθερή) είναι  $-\frac{2g \sin \phi}{\lambda}$ . Άρα η γενική λύση είναι  $v^2 = Ce^{-\lambda s} - \frac{2g \sin \phi}{\lambda}$ . Για  $s = 0$  είναι  $v = v_0$ , οπότε  $C = v_0^2 + \frac{2g \sin \phi}{\lambda}$ , δηλ. σε κάθε θέση κατά το

$$\text{ανέβασμα } v = \sqrt{\left(v_0^2 + \frac{2g \sin \phi}{\lambda}\right) e^{-\lambda s} - \frac{2g \sin \phi}{\lambda}}.$$

Αλλιώς: Χωρίζοντας τις μεταβλητές στην διαφορική εξίσωση  $mv \, dv/ds = -mg \sin \phi - \lambda mv^2/2$  προκύπτει  $\int_{v_0}^v \frac{v \, dv}{g \sin \phi + \lambda v^2/2} = - \int_0^s ds$  με την ολοκλήρωση να δίνει  $\left[\frac{1}{\lambda} \ln |g \sin \phi + \lambda v^2/2|\right]_{v_0}^v = -s \Leftrightarrow$

$$\ln \frac{g \sin \phi + \lambda v^2/2}{g \sin \phi + \lambda v_0^2/2} = -\lambda s.$$

(β) Πρέπει να φτάσει στην ανώτερη θέση  $s = L$  με θετική ταχύτητα, δηλ. πρέπει  $\left(v_0^2 + \frac{2g \sin \phi}{\lambda}\right) e^{-\lambda L} - \frac{2g \sin \phi}{\lambda} > 0 \Leftrightarrow v_0 >$

$$\sqrt{\frac{2g \sin \phi}{\lambda} (e^{\lambda L} - 1)}.$$

Αν γίνει αυτό, στο κατέβασμα δεν θα σταματήσει ποτέ, θα αποκτήσει οριακή ταχύτητα  $mg \sin \phi = \lambda mv_{\text{οριακή}}^2/2 \Leftrightarrow v_{\text{οριακή}} =$

$$\sqrt{\frac{2g \sin \phi}{\lambda}}.$$

(γ) Πρέπει η ταχύτητα στην κορυφή να είναι μεγαλύτερη της οριακής, δηλ. πρέπει να ισχύει  $\left(v_0^2 + \frac{2g \sin \phi}{\lambda}\right) e^{-\lambda L} - \frac{2g \sin \phi}{\lambda} > \frac{2g \sin \phi}{\lambda}$ , ή ισο-

$$\text{δύναμα } v_0 > \sqrt{\frac{2g \sin \phi}{\lambda} (2e^{\lambda L} - 1)}.$$

### Θέμα 2<sup>ο</sup>:

(α) Σε σύστημα με αρχή το σημείο αφετηρίας του σώματος,  $x$  προς ανατολάς,  $y$  προς βορρά και  $z$  προς ναδίρ η γωνιακή ταχύτητα είναι  $\vec{\omega} = \omega \hat{y}$ , η επιτάχυνση βαρύτητας  $\vec{g} = -g \hat{z}$  και οι αρχικές συνθήκες  $x_0 = y_0 = z_0 = 0$ ,  $\dot{x}_0 = 0$ ,

$\dot{y}_0 = v_{0y}$  και  $\dot{z}_0 = v_{0z}$ . Ο νόμος Νεύτωνα  $\vec{a} = \vec{g} - 2\vec{\omega} \times \vec{v} \Leftrightarrow \ddot{x}\hat{x} + \ddot{y}\hat{y} + \ddot{z}\hat{z} = -g\hat{z} -$

$$2 \begin{vmatrix} \hat{x} & \hat{y} & \hat{z} \\ 0 & \omega & 0 \\ \dot{x} & \dot{y} & \dot{z} \end{vmatrix} \Leftrightarrow \begin{cases} \ddot{x} = -2\omega \dot{z} \\ \ddot{y} = 0 \\ \ddot{z} = -g + 2\omega \dot{x} \end{cases} \text{ καταρχάς}$$

ολοκληρώνεται μία φορά και δίνει το σύστημα διαφορικών εξισώσεων (χρησιμοποιώντας τις αρχικές συνθήκες για να υπολογίσουμε τις σταθερές ολοκλήρωσης)  $\begin{cases} \dot{x} = -2\omega z, & \text{①} \\ \dot{y} = v_{0y}, & \text{②} \\ \dot{z} = v_{0z} - gt + 2\omega x. & \text{③} \end{cases}$

Η ② δείχνει ότι η οριζόντια κίνηση προς βορρά είναι ευθύγραμμη και ομαλή (δεν επηρεάζεται από την περιστροφή της Γης). Το σύστημα των ① και ③ μπορεί να λυθεί διαταρακτικά, διότι η επίδραση της περιστροφής είναι μικρή, δηλ. οι όροι που είναι ανάλογοι του  $\omega$  είναι μικροί. Η ① δείχνει ότι η  $x(t)$  είναι τάξης  $\omega$  (χωρίς περιστροφή θα έδινε λύση  $x = x_0 = 0$ ). Επομένως για να βρούμε την πρώτη τάξης διόρθωση λόγω της περιστροφής (δηλ. να κρατήσουμε όρους το πολύ ανάλογους του  $\omega$ ) πρέπει στο δεξιό μέλος της ① να αντικαταστήσουμε την μηδενικής τάξης λύση για την  $z(t)$ . Η τελευταία βρίσκεται από την ③ με  $\omega = 0$ . Ολοκληρώνοντας αυτή την εξίσωση και χρησιμοποιώντας τις αρχικές συνθήκες βρίσκουμε την μηδενικής τάξης

$$\text{λύση } z = v_{0z}t - \frac{gt^2}{2}.$$

Η αντικατάσταση στην ① δίνει  $\dot{x} = -2\omega v_{0z}t + \omega gt^2$ , η ολοκλήρωση της οποίας δίνει (χρησιμοποιώντας τις αρχικές συνθήκες)

$$x = -\omega v_{0z}t^2 + \frac{\omega gt^3}{3}.$$

Το σώμα ξαναπέφτει στη Γη σε χρόνο  $\tau$  στον οποίο  $z = 0 \Leftrightarrow \tau = 2v_{0z}/g$  (πάλι μας ενδιαφέρει μόνο το μηδενικής τάξης αποτέλεσμα γιατί τυχόν διόρθωση του  $\tau$  λόγω περιστροφής θα δώσει όρο  $\propto \omega^2$  στην  $x$ ). Επομένως η απόκλιση στην διεύθυνση ανατολή-δύση (σε πρώτη τάξη ως προς  $\omega$ ) είναι  $x = -\omega v_{0z}\tau^2 + \frac{\omega g\tau^3}{3} = -\frac{4\omega v_{0z}^3}{3g^2}$ . Το

μείον σημαίνει ότι η απόκλιση είναι προς την δύση. (β) Η απόκλιση είναι ανάλογη της  $\omega$  και εξαρτάται από τα  $v_{0z}$  και  $g$ , δηλ. είναι  $x \propto \omega v_{0z}^3 g^{-2}$ . Η γωνιακή ταχύτητα έχει μονάδες  $1/[T]$ , η ταχύτητα  $[L]/[T]$  και η επιτάχυνση  $[L]/[T]^2$ . Επομένως η παραπάνω σχέση δίνει  $1 = \alpha + \beta$  για τα μήκη και  $0 = -1 - \alpha - 2\beta$  για τους χρόνους. Η λύση του συστήματος δίνει  $\alpha = 3$ ,  $\beta = -2$ , δηλ. προκύπτει

$$x \propto \frac{\omega v_{0z}^3}{g^2}.$$

Η κίνηση παράλληλα στην  $\vec{\omega}$ , δηλ. στην διεύθυνση βορρά-νότου για σημεία του ισημερινού, δεν συνεισφέρει στην Coriolis (διότι  $-2\vec{\omega} \times \vec{v}_y = 0$ ). Για

τον λόγο αυτό η αρχική οριζόντια ταχύτητα – και η συνεπακόλουθη οριζόντια κίνηση που γίνεται κυρίως στην διεύθυνση βορρά-νότου – δεν επηρεάζει την απόκλιση στην διεύθυνση ανατολή-δύση που οφείλεται στην Coriolis.

Θέμα 3<sup>ο</sup>:

$$(α) \frac{mv_0^2}{(2R)} = \frac{GMm}{(2R)^2} \Leftrightarrow v_0 = \sqrt{\frac{GM}{2R}}.$$

$$(β) L = mrv_\phi = m2Rv_0 \sin \beta = m\sqrt{GM2R} \sin \beta, \\ E = \frac{mv_0^2}{2} - \frac{GMm}{2R} = -\frac{GMm}{4R}.$$

(γ) Η ενεργός δυναμική ενέργεια είναι  $V_{\text{eff}}(r) = \frac{L^2}{2mr^2} - \frac{GMm}{r} = \frac{GMmR \sin^2 \beta}{r^2} - \frac{GMm}{r}$  και τα όρια της ακτινικής κίνησης δίνονται από την  $V_{\text{eff}}(r) = E \Leftrightarrow r^2 - 4Rr + 4R^2 \sin^2 \beta = 0 \Leftrightarrow r = 2R(1 \pm \cos \beta)$ .

Αλλιώς: Στα άκρα της ακτινικής κίνησης είναι  $\vec{r} \perp \vec{v}$  οπότε η διατήρηση στροφορμής δίνει  $mrv = m\sqrt{GM2R} \sin \beta$ . Η εξίσωση αυτή μαζί με την διατήρηση ενέργειας  $\frac{mv^2}{2} - \frac{GMm}{r} = -\frac{GMm}{4R}$  δίνουν (απαλείφοντας το  $v$ )  $r^2 - 4Rr + 4R^2 \sin^2 \beta = 0 \Leftrightarrow r = 2R(1 \pm \cos \beta)$ .

Ο δορυφόρος θα πέσει στην Γη αν η μικρότερη λύση είναι μικρότερη από την ακτίνα της Γης, δηλ. αν  $2R(1 - \cos \beta) < R \Leftrightarrow \cos \beta > \frac{1}{2} \Leftrightarrow \beta < 60^\circ$ .

(δ) Η εξίσωση τροχιάς είναι  $u'' + u = \frac{GMm^2}{L^2} = \frac{1}{2R \sin^2 \beta} \Leftrightarrow u = \frac{1 + C_1 \cos \phi + C_2 \sin \phi}{2R \sin^2 \beta}$ . Έστω αρχικά  $\phi = 0$ . Είναι αρχικά  $u = \frac{1}{r} = \frac{1}{2R}$

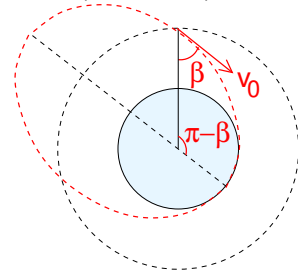
και  $u' = \frac{d(1/r)}{d\phi} = -\frac{\dot{r}}{r^2 \dot{\phi}} = -\frac{m\dot{r}}{L} = \frac{\cos \beta}{2R \sin \beta}$

αφού  $\dot{r} = -v_0 \cos \beta$  και  $L = m2Rv_0 \sin \beta$ , οπότε οι σταθερές προκύπτουν  $C_1 = -\cos^2 \beta$  και  $C_2 = \sin \beta \cos \beta$ . Άρα η εξίσωση τροχιάς

$$\text{είναι } u = \frac{1 - \cos^2 \beta \cos \phi + \sin \beta \cos \beta \sin \phi}{2R \sin^2 \beta} = \frac{1 - \cos \beta \cos(\phi + \beta)}{2R \sin^2 \beta} \Leftrightarrow r = \frac{2R \sin^2 \beta}{1 - \cos \beta \cos(\phi + \beta)}.$$

Στο περίκεντρο της τροχιάς είναι  $\cos(\phi + \beta) = -1 \Leftrightarrow \phi = \pi - \beta$ , κάτι που σημαίνει (βλ. σχήμα) ότι ο μεγάλος άξονας της νέας τροχιάς του δορυφόρου είναι παράλληλος με την ταχύτητα  $\vec{v}_0$  που

έχει αμέσως μετά την αλλαγή κατεύθυνσης.



Η εξίσωση τροχιάς δίνει επίσης ότι το περίκεντρο βρίσκεται σε απόσταση  $r = \frac{2R \sin^2 \beta}{1 + \cos \beta} = 2R(1 - \cos \beta)$ . Θα μπορούσαμε να απαντήσουμε και το ερώτημα (γ) μέσω αυτής.

Θέμα 4<sup>ο</sup>:

$$(α) M(r) = \int_0^r \rho 4\pi r^2 dr = \int_0^r \rho_0 e^{-(r/r_0)^3} 4\pi r^2 dr \\ \stackrel{x=r/r_0}{=} 4\pi r_0^3 \rho_0 \int_0^x e^{-x^3} x^2 dx. \text{ Είναι } x^2 dx =$$

$$\frac{1}{3} dx^3 \text{ και } e^{-x^3} x^2 dx = -\frac{1}{3} de^{-x^3}, \text{ οπότε } M(r) = 4\pi r_0^3 \rho_0 \left[ -\frac{1}{3} e^{-x^3} \right]_0^x = \frac{4\pi r_0^3 \rho_0}{3} [1 - e^{-(r/r_0)^3}].$$

Η ένταση του βαρυτικού πεδίου σε ακτίνα  $r$  είναι ακτινική με αλγεβρική τιμή  $g(r) = -\frac{GM(r)}{r^2} = -\frac{4\pi Gr_0^3 \rho_0}{3} \frac{1 - e^{-(r/r_0)^3}}{r^2}$  (το αρνητικό πρόσημο δηλώνει φορά προς το κέντρο).

(β) Το δυναμικό είναι  $\Phi(r) = \int_r^\infty g(r) dr$  (ολοκληρώνοντας την  $g = -\frac{d\Phi}{dr}$  θεωρώντας χωρίς βλάβη της γενικότητας ότι το δυναμικό μηδενίζεται στο άπειρο). Θεωρώντας ότι στο κέντρο η ταχύτητα είναι  $v_0$  και στο άπειρο μηδενική (οριακή περίπτωση) η διατήρηση ενέργειας δίνει

$$\frac{v_0^2}{2} + \Phi(0) = 0 + \Phi(\infty). \text{ Άρα η ταχύτητα πρέπει να είναι } v_0 \geq \sqrt{2[\Phi(\infty) - \Phi(0)]} \text{ με την}$$

$$\text{διαφορά δυναμικού να είναι } \Phi(\infty) - \Phi(0) = -\int_0^\infty g(r) dr = \frac{4\pi Gr_0^3 \rho_0}{3} \int_0^\infty \frac{1 - e^{-(r/r_0)^3}}{r^2} dr.$$

$$\text{Θέτοντας } x = r/r_0 \text{ προκύπτει } \Phi(\infty) - \Phi(0) = \frac{4\pi Gr_0^2 \rho_0}{3} \int_0^\infty \frac{1 - e^{-x^3}}{x^2} dx = \frac{4\pi Gr_0^2 \rho_0}{3} \times 1.354.$$

Αντικαθιστώντας προκύπτει  $v_0 \geq 3.368 \sqrt{Gr_0^2 \rho_0}$ .