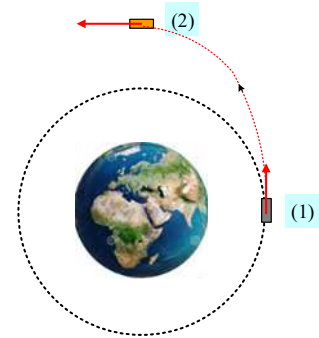


Η ανύψωση ενός δορυφόρου

Ένας τεχνητός δορυφόρος της Γης, ο «Παρατηρητής» μάζας 1tn, εκτελεί κυκλική τροχιά γύρω από τη Γη σε ύψος $h_1=R_T$ από την επιφάνειά της. Θεωρείστε ότι η Γη είναι ακίνητη, χωρίς ατμόσφαιρα, η επιτάχυνση της βαρύτητας στην επιφάνειά της έχει τιμή $g_0=10\text{m/s}^2$, η ακτίνα της Γης $R_T=6.400\text{km}$, ενώ το δυναμικό είναι μηδέν σε άπειρη απόσταση από το κέντρο της.



- i) Να υπολογιστεί η ταχύτητα του «Παρατηρητή» καθώς και η μηχανική του ενέργεια.
- ii) Κάποια στιγμή ο δορυφόρος θέτει σε λειτουργία τις τουρμπίνες του, με αποτέλεσμα να μεταφέρεται σε ύψος $h_2=2R_T$. Κατά τη μεταφορά αυτή, λόγω καύσης μέρους των καυσίμων, η μάζα μειώνεται με αποτέλεσμα τελικά ο «Παρατηρητής» να έχει μάζα $m_1=900\text{kg}$. Αν η ενέργεια που μεταφέρθηκε στον «Παρατηρητή» μέχρι τη στιγμή που σβήνουν οι μηχανές του είναι $6,45 \cdot 10^9\text{J}$ ενώ τελικά η ταχύτητά του είναι παράλληλη με το έδαφος:
 - α) Να υπολογιστεί η ταχύτητα του «Παρατηρητή» (του εναπομείναντος τμήματος) στο ύψος h_2 .
 - β) Ο «Παρατηρητής» στη συνέχεια:
 - 1) θα εκτελέσει κυκλική τροχιά ακτίνας $3R_T$, γύρω από το κέντρο της Γης.
 - 2) Θα διαφύγει από το βαρυτικό πεδίο της Γης.
 - 3) Τίποτα από τα δύο αυτά ενδεχόμενα.

Απάντηση:

- i) Κατά την κίνησή του ο δορυφόρος δέχεται δύναμη παγκόσμιας έλξης, η οποία τον κρατά σε κυκλική τροχιά «παίζοντας» το ρόλο της κεντρομόλου, οπότε:

$$F_g = F_\kappa \rightarrow G \frac{Mm}{(R_T + h_1)^2} = m \frac{v_1^2}{R_T + h_1} \rightarrow$$

$$v_1 = \sqrt{\frac{GM}{R_T + h_1}} \quad (1)$$

Αλλά η επιτάχυνση της βαρύτητας στην επιφάνεια της Γης είναι ίση:

$$g_0 = G \frac{M}{R_T^2} \rightarrow GM = g_0 R_T^2 \quad (2) \rightarrow$$

$$v_1 = \sqrt{\frac{GM}{R_T + h_1}} = \sqrt{\frac{g_0 R_T^2}{2R_T}} = \sqrt{\frac{g_0 R_T}{2}}$$

$$v_1 = \sqrt{\frac{g_0 R_T}{2}} = \sqrt{\frac{10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{2}} \text{ m/s} = \frac{8.000}{\sqrt{2}} \text{ m/s} \approx 5.657 \text{ m/s}.$$

Η ενέργεια του δορυφόρου στην αρχική του τροχιά είναι:

$$E_{\mu\eta\chi} = K + U = \frac{1}{2}mv_1^2 - G\frac{Mm}{r} = \frac{1}{2}mG\frac{M}{r} - G\frac{Mm}{r} = -\frac{1}{2}G\frac{Mm}{r} \rightarrow$$

$$E_{\mu\eta\chi,1} = -\frac{1}{2}G\frac{Mm}{r} = -\frac{1}{2}\frac{g_o R_\Gamma^2 m}{2R_\Gamma} = -\frac{mg_o R_\Gamma}{4} \quad (3)$$

$$E_{\mu\eta\chi,1} = -\frac{mg_o R_\Gamma}{4} = -\frac{1.000 \cdot 10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{4} J = -16 \cdot 10^9 J.$$

ii) Υπολογίζουμε την αρχική μηχανική ενέργεια που έχει το «εναπομείναν» τμήμα του δορυφόρου, πριν τεθούν σε λειτουργία οι μηχανές του. Η ενέργεια θα υπολογιστεί από την σχέση (3) με μάζα m_1 :

$$E'_{\mu\eta\chi,1} = -\frac{m_1 g_o R_\Gamma}{4} = -\frac{900 \cdot 10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{4} J = -14,4 \cdot 10^9 J.$$

α) Με βάση τη διατήρηση της ενέργειας, η τελική ενέργεια του «Παρατηρητή» θα ισούται με την αρχική του ενέργεια συν την ενέργεια που πήρε από τα καυσαέρια:

$$E_{\mu\eta\chi,2} = E'_{\mu\eta\chi,1} + \Delta E = -14,4 \cdot 10^9 J + 6,45 \cdot 10^9 J = -7,95 \cdot 10^9 J$$

$$\text{Αλλά } E_{\mu\eta\chi,2} = K_2 + U_2 = \frac{1}{2}m_1 v_2^2 - G\frac{Mm_1}{r_2} \rightarrow$$

$$\frac{1}{2}m_1 v_2^2 = E_{\mu\eta\chi,2} + G\frac{Mm_1}{r_2} = E_{\mu\eta\chi,2} + \frac{m_1 g_o R_\Gamma^2}{3R_\Gamma} = E_{\mu\eta\chi,2} + \frac{m_1 g_o R_\Gamma}{3}$$

$$v_2 = \sqrt{\frac{2E_{\mu\eta\chi,2}}{m_1} + \frac{2g_o R_\Gamma}{3}} = \sqrt{\frac{2 \cdot (-7,95 \cdot 10^9)}{900} + \frac{2 \cdot 10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{3}} m/s = 5.000 m/s.$$

β) Για να μπορούσε ο «Παρατηρητής» να εκτελούσε ξανά κυκλική κίνηση με κέντρο, το κέντρο της Γης, ακτίνας $r=R_\Gamma+h_2=3R_\Gamma$, θα έπρεπε να έχει ταχύτητα:

$$v_3 = \sqrt{\frac{GM}{R_\Gamma+h_2}} = \sqrt{\frac{g_o R_\Gamma^2}{3R_\Gamma}} = \sqrt{\frac{g_o R_\Gamma}{3}} = \sqrt{\frac{10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{3}} m/s \approx 4.620 m/s.$$

1) Με σύγκριση των παραπάνω τιμών ταχύτητας βλέπουμε ότι ο «Παρατηρητής» έχει μεγαλύτερη ταχύτητα από αυτήν που απαιτείται για κυκλική τροχιά. Συνεπώς η πρόταση 1) είναι λανθασμένη.

2) Υπολογίζουμε την ταχύτητα διαφυγής ενός σώματος σε ύψος h_2 :

$$v_\delta = \sqrt{\frac{2GM}{R_\Gamma+h_2}} = \sqrt{\frac{2g_o R_\Gamma^2}{3R_\Gamma}} = \sqrt{\frac{2g_o R_\Gamma}{3}} = \sqrt{\frac{2 \cdot 10 \cdot 6.400 \cdot 10^3}{3}} m/s \approx 6.500 m/s.$$

Οπότε ο «Παρατηρητής» δεν μπορεί να διαφύγει από το βαρυτικό πεδίο της Γης.

3) Συνεπώς ο «Παρατηρητής» θα συνεχίσει να περιστρέφεται γύρω από τη Γη, χωρίς όμως η τροχιά να είναι κυκλική.

Σχόλιο:

Υπολογίζοντας την ενέργεια του «Παρατηρητή» στο ύψος h_2 βρήκαμε $E_{μηχ,2} = -7,95 \cdot 10^9 \text{ J}$. Αλλά από τη στιγμή που υπολογίσαμε αρνητική ενέργεια ο «Παρατηρητής» δεν μπορεί να διαφύγει και να βρεθεί σε άπειρη απόσταση με θετική κινητική ενέργεια ή έστω μηδενική. Έτσι ο υπολογισμός της ταχύτητας διαφυγής δεν ήταν απαραίτητος...

dmargaris@gmail.com