

## مقاطعة مسيلة 1

## تمرين 1

1 - عبارة قوة الجذب العام التي تطبقها الأرض على القمر :

$$F_{T/s} = Gx \frac{M_T \cdot m}{r^2} \rightarrow (1)$$

2 - بمأن القمر الصناعي يخضع إلى قوة وحيدة جاذبة مركزية موجهة نحو مركز الأرض و هي قوة الجذب العام التي تطبقها الأرض ، فالتسارع المكتسب يكون ناظميا ( $\vec{a}_n$ ) و منه الحركة دائرية منتظمة.

3 - العبارة الحرفية للسرعة :

الجملة المدروسة هي القمر الصناعي (S) و المرجع مركزي أرضي نعتبره غاليليا ، تكون القوة المطبقة هي قوة جذب الأرض للقمر .

بتطبيق قانون نيوتن الثاني :

$$\sum \vec{F} = m\vec{a}$$

$\Rightarrow \vec{F}_{T/s} = m\vec{a}$  بالاسقاط على الناظم نجد أن :

$$Gx \frac{M_T \cdot m}{r^2} = ma_n \Rightarrow G \frac{M_T}{r^2} = \frac{V^2}{r}$$

$$V = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{r}} \rightarrow (2)$$

و منه نجد :

$$V = \sqrt{\frac{6.67 \times 10^{-11} \times 6 \times 10^{24}}{(832 + 6400) \times 10^3}} \approx 7.4 \text{ Km/s}$$

قيمتها :

4 - حسب العلاقة (2) نلاحظ أن عبارة السرعة لا تتعلق بكتلة القمر بل بارتفاعه عن سطح الأرض لأن  $r = R + h$ .

5 - عبارة دور القمر الصناعي :

$$T = \frac{2\pi r}{V} \Rightarrow T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M_T}} \rightarrow (3)$$

لدينا :

$$T = 1.70h$$

قيمته :

\* لا يمكن اعتبار هذا القمر جيو مستقر لأن الدور المداري له غي مساوي لـ  $T = 24h$  . 0.25  
يمكن كتابة العلاقة (3) على النحو التالي :

$$T^2 = 4\pi^2 x \frac{r^3}{G \cdot M_T} \Leftrightarrow \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_T} \dots \text{و هو قانون كيبلر الثالث}$$

## تمرين 2

$$F = G \frac{M_T \cdot M_S}{r^2} \text{ : عبارة القوة : 1-}$$

$$\sum \vec{F}_{\text{ext}} = M_T \cdot \vec{a} \text{ : عبارة السرعة : 2-}$$

$$F = M_T \cdot a_N \Leftarrow$$

$$a_N = \frac{F}{M_T} = \frac{G \frac{M_T \cdot M_S}{r^2}}{M_T} = \frac{G \cdot M_S}{r^2} \Leftarrow$$

$$a_N = \frac{v^2}{r} \text{ : لكن}$$

$$v = \sqrt{\frac{G \cdot M_S}{r}} \Leftarrow$$

$$T = \frac{2\pi r}{v} = \frac{2\pi r}{\sqrt{\frac{G \cdot M_S}{r}}} = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M_S}} \text{ : عبارة الدور : 3-}$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G.M_s}} \Leftarrow$$

-4 كتلة الشمس :

$$M_s = \frac{4\pi^2 r^3}{GT^2} = \frac{4\pi^2 \times (1,498 \times 10^{11})^3}{6,67 \times 10^{-11} \times (365,24 \times 24 \times 3600)^2} = 2,0 \times 10^{30} \text{ kg}$$

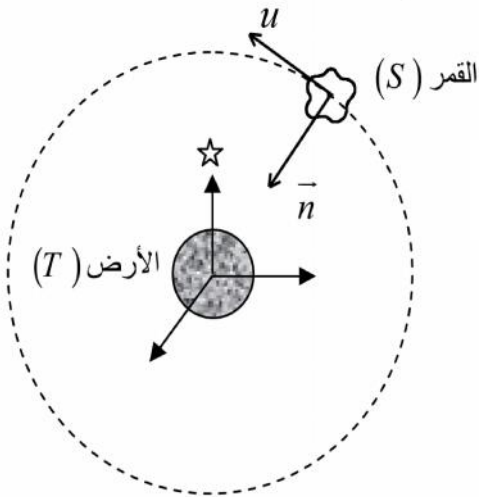
-5 قانون كيبلر :

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{\left(2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G.M_s}}\right)^2}{r^3} = \frac{4\pi^2 \cancel{r^3}}{\cancel{r^3} G.M_s} = \frac{4\pi^2}{G.M_s}$$

$$\frac{T^2}{r^3} = C^{te} \dots (\text{قانون كيبلر}) \Leftarrow$$

### تمرين 3

1- إثبات أن حركة القمر الاصطناعي دائرية منتظمة في المرجع المركزي الأرضي واستنتاج عبارة الدور  $T$  بدلالة  $G$  و  $m_T$  و  $r$  :



القوة الوحيدة التي يخضع لها القمر الاصطناعي في المرجع المركزي الأرضي

$$\vec{F}_{\gamma_s} = G \frac{m_T \cdot m_s}{r^2} \vec{n} \text{ هي :}$$

بتطبيق قانون نيوتن الثاني  $\sum \vec{F}_{ext} = m_s \cdot \vec{a}_G$  ، فإن  $\vec{F}_{\gamma_s} = m_s \cdot \vec{a}_G$  ،  
بالإسقاط في معلم فرييني المتحرك  $(\vec{u}, \vec{n})$  :

$$\vec{F}_{\gamma_s} \begin{cases} m_s \frac{v^2}{r} = G \frac{m_T \cdot m_s}{r^2} \\ m_s \frac{dv}{dt} = 0 \end{cases} \Leftarrow \vec{F}_{\gamma_s} \begin{cases} G \frac{m_T \cdot m_s}{r^2} \\ 0 \end{cases}$$

$$v = C^{te} = \sqrt{G \frac{m_T}{r}} \Leftarrow v^2 = G \frac{m_T}{r} \Leftarrow \frac{dv}{dt} = 0 \text{ ومنه :}$$

المسار دائري والسرعة ثابتة بالتالي حركة القمر الاصطناعي دائرية منتظمة " دورية "

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot m_T}} \Leftarrow v = \omega \cdot r = \frac{2\pi}{T} r = \sqrt{G \frac{m_T}{r}} \text{ حيث : } T = \frac{2\pi}{\omega}$$

-2 عبارة K بدلالة G و  $m_T$  :

القانون الثالث لكيبلر بالنسبة لحركة القمر الاصطناعي حول الأرض :  $\frac{T^2}{r^3} = K$  ، و مما سبق :  $T^2 = 4\pi^2 \frac{r^3}{G \cdot m_T}$

$$K = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_T} \Leftarrow \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_T} = K \text{ بالتالي :}$$

3- عبارة النسبة  $\frac{m_s}{m_T}$  بدلالة  $r$  و  $r_T$  و  $T_T$  و  $T$  وحساب قيمتها :

لدينا بالنسبة للقمر الاصطناعي الذي يبدو ساكنا بالنسبة للأرض (الجيو مستقر) :  $T_0^2 = \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot m_T}$  ..... (1)

بالنسبة للأرض التي تدور حول الشمس و بتطبيق نفس القانون :  $T_T^2 = \frac{4\pi^2 \cdot r_T^3}{G \cdot m_s}$  ..... (2)

من (1) و (2) ، نجد :  $m_s = \frac{4\pi^2 \cdot r_T^3}{G \cdot T_T^2}$  ؛  $m_T = \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot T_0^2}$

إذن :  $\frac{m_s}{m_T} = \frac{r_T^3}{T_T^2} \times \frac{T_0^2}{r^3}$

ت.ع :  $\frac{m_s}{m_T} = \frac{(1,496 \times 10^{11})^3}{(4,22 \times 10^4)^3} \times \frac{T_0^2}{T_T^2}$

بما أن :  $\left. \begin{array}{l} T_0 = 24 \text{ h} \\ T_T = 365,25 \text{ j} \end{array} \right\} \Rightarrow \frac{m_s}{m_T} = 3,34 \times 10^5$

و منه : بمعرفة كتلة الأرض  $m_T$  من دراسة القمر الاصطناعي يمكن استنتاج كتلة الشمس  $m_s$  .

#### تمرين 4

1 — بما أن القمر يدور في مسار دائري يتأثر بقوتين ثابتتين لهما نفس الحامل

و متساويتان في الشدة و متعاكستان في الاتجاه نظمتان احدهما

قوة تأثير الأرض على القمر و أخرى ناتجة عن حركة ( عن تسارع

ناظمي )  $V_L = C^{ent} \Rightarrow a_n = C^{ent}$  منه حركة دائرية منتظمة

2 — عبارة التجاذب الكتلي :  $F_{T/L} = G \frac{M_T m_L}{d^2}$

حسب قانون الثاني لنيوتن  $\sum F_{ext} = ma \rightarrow F_{T/L} = m_L a_n = m_L \frac{V_L^2}{d}$

$G \frac{M_T m_L}{d^2} = m_L \frac{V_L^2}{d} \Rightarrow V_L = \sqrt{\frac{GM_T}{d}}$

3 — عبارة دور القمر بدلالة  $d \cdot M_T \cdot G$

$T_L = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi d}{V_L} \Rightarrow T_L = 2\pi \sqrt{\frac{d^3}{GM_T}}$

4 — قانون كيبلر الثالث محقق :  $\frac{T_L^2}{d^3} = \frac{4\pi^2 d^3}{GM_T d^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T} = C^{ent}$

حساب قيمة الثابت :  $C^{ent} = \frac{4\pi^2}{GM_T} = \frac{4 \cdot (3.14)^2}{6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}} = 9.85 \cdot 10^{-14}$

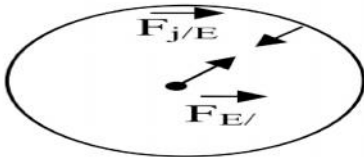
5 - حساب d :

$$d^3 = \frac{T_L^2}{C_{ent}} = \frac{27 \cdot 24 \cdot 3600 + 7 \cdot 3600 + 30 \cdot 60}{9.85 \cdot 10^{-14}} \Rightarrow d = 2.88 \cdot 10^6 \text{ Km}$$

استنتاج البعد بين سطح الأرض و سطح القمر :

$$h = d - (R_L + R_T) = 2.88 \cdot 10^6 - 8118 = 2871882 \text{ Km}$$

تمرين 5



1- رسم القوى :

$$\text{عبارة } F_{j \rightarrow E} = \frac{GM_E M_j}{d^2} : F_{j \rightarrow E}$$

2- 1 - تكون الحركة دائرية منتظمة إذا كان :

- مسارها دائريا
- سرعتها ثابتة.

ب - مميزات المرجع جوبتو مركزي هو مرجع مركزه ( زحل jupiter ) ومحاوره الثلاثة موجهة نحو ثلاثة نجوم بعيدة نعتبرها ثابتة.

بتطبيق القانون الثاني لنيوتن  $\sum \vec{F} = \vec{F}_{j \rightarrow E} = M_E \vec{a}$

$$\vec{F}_{j \rightarrow E} = M_E (a_N \vec{n} + a_T \vec{t})$$

$$F_{j \rightarrow E} = M_E a_N = \frac{GM_E M_j}{J^2} \text{ بالاسقاط على النازم}$$

$$a_T = 0 \Rightarrow \frac{dv}{dt} = 0 \Rightarrow v = cste \text{ بالاسقاط على المماس}$$

وبالتالي حركة دائرية منتظمة.



$$v_1 = v_2$$

$$a_1 = a_2$$

$$M_E \frac{v^2}{r} = \frac{GM_E M_j}{r^2} \Rightarrow v^2 = \frac{GM_j}{r} \quad \text{II} \quad -1$$

$$M_E \frac{v^2}{r} = \frac{GM_E M_j}{r^2} \Rightarrow v^2 = \frac{GM_j}{r}$$

$$\left. \begin{array}{l} D = 2\pi r \\ D = vT \end{array} \right\} \Rightarrow T = \frac{2\pi r}{v} = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{GM_j}} \quad -2$$

$$\text{بالنسبة } \frac{T^2}{r^3} = cste \text{ ومنه } T^2 = \frac{4\pi^2 r^3}{GM_j} \Rightarrow \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_j} \quad \text{ب) لأي قمر.}$$

$$\frac{T_{Th}^2}{r_{Th}^3} = \frac{T_{I_0}^2}{r_{I_0}^3} \Rightarrow T_{Th} = T_{I_0} \sqrt{\frac{r_{Th}^3}{r_{I_0}^3}} = 897mn = 14h57mn$$

ج) لايمكن اعتبار جوبتو ثابت لأن  $T_E \neq T_j$

## تمرين 6

أ/ 1- مسار الكوكب اهليلجي تمثل الشمس أحد محرقه.  $F_1$  ،  $F_2$  هما محرقا المدار الاهليلجي للكوكب.

2- المساحتان متساويتان:  $S_1 = S_2$ .

3- أي أن: متوسط السرعة بين الموضعين  $C$  و  $C'$  أقل من متوسط السرعة بين الموضعين  $D$  و  $D'$ .  

$$\frac{\widehat{CC'}}{\Delta t} < \frac{\widehat{DD'}}{\Delta t} \Leftrightarrow \widehat{CC'} < \widehat{DD'}$$

ب/ 1- قانون كبلر الثالث:  $\frac{T^2}{a^3} = C^{te}$   $\xleftarrow{a=r; C^{te}=K} \frac{T^2}{r^3} = K$

2- بتطبيق القانون الثاني لنيوتن  $\sum \vec{F}_{ext} = m \cdot \vec{a}_G$  :  $\vec{F} = m \cdot \vec{a} \Leftrightarrow G \frac{m \cdot M}{r^2} = m \frac{v^2}{r}$

$$v = \sqrt{\frac{G \cdot M}{r^2}} \Leftrightarrow \dots\dots\dots \text{(السرعة المدارية للكوكب)}.$$

بالتعريف:  $T = \frac{2\pi r}{v} \Leftrightarrow T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M}}$  ..... (دور الكوكب).

3- بيانيا:  $T^2 = K \cdot r^3 \xleftarrow{K=0,3 \times 10^{-18} (S.I)} T^2 = 3 \times 10^{-19} r^3$

4- حسب قانون كبلر الثالث:  $T^2 = K \cdot r^3$

5- كتلة الشمس:  $K = \frac{4\pi^2}{G \cdot M} \Leftrightarrow T^2 = \frac{4\pi^2}{G \cdot M} r^3 = K r^3 \Leftrightarrow T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M}}$

$$M = 2,0 \times 10^{30} \text{ kg} \xleftarrow{\frac{K=0,3 \times 10^{-18} (S.I)}{G=6,67 \times 10^{-11} (S.I)}} M = \frac{4\pi^2}{G \cdot K} \Leftrightarrow$$

## تمرين 7

1 ■ تخضع الأقمار لقوة جذب الأرض  $\vec{F}_{T/S}$  فقط ، فحسب قانون الجذب العام :  $F_{T/S} = g \frac{m M_T}{(R + H)^2}$

وبتطبيق القانون الثاني لنيوتن : (1)  $F_{T/S} = m a_N = G \frac{m \cdot M}{(R + H)^2} \Rightarrow a_N = \frac{G M}{(R + H)^2} \dots$   
 التسارع الناظمي  $a_N$  ثابت، إذن حركة الأقمار الاصطناعية دائرية منتظمة.

$$2 \blacksquare \text{ نعلم أن } a_N = \frac{v^2}{(R + H)}$$

بالتعويض في (1) نجد : (2)  $\frac{G M}{(R + H)^2} = \frac{v^2}{(R + H)} \Rightarrow v^2 = \frac{G M}{(R + H)} \dots$

دور الحركة الدائرية المنتظمة هو  $T = \frac{2\pi}{\omega}$



ومع  $\omega = \frac{v}{(R+H)}$  ، يأتي :  $T^2 = \frac{4\pi^2}{v^2}(R+H)^2$

ومنه :  $\frac{(R+H)^3}{T^2} \times \frac{GM}{4\pi^2} \Leftarrow T^2 = \frac{4\pi^2}{GM}(R+H)^3$

من العلاقة السابقة نلاحظ أن :  $\frac{(R+H)^3}{T^2} = C^{ste}$

3 ■ أ • خصائص الميبيوسات : دور حركته يساوي تقريبا دور حركة الأرض حول محورها.

ب • يسمى هذا القمر بالجيومستقر أو الجيومركزي.

ج •  $23h56min$  يمثل الدور الذاتي للأرض حول محورها ذي المرجع المركزي الأرضي.

4 ■ يمكن التأكد بالحساب من أن  $\frac{(R+H)^3}{T^2} = C^{ste}$

$$\left( \frac{(R+H)^3}{T^2} \right)_{\text{moy}} = 10^{13} m^3 s^{-2} = K$$

## تمرين 8

1 ■ نقول عن حركة بأنها دائرية منتظمة إذا كان المسار دائرة وقيمة السرعة ثابتة.

2 ■ نقطة التأثير : مركز فوبوس.

المنحى : المستقيم الذي يربط مركزي المريخ وفوبوس.

الاتجاه : من فوبوس إلى المريخ.

3 ■ عبارة قيمة شعاع التسارع :  $a = \frac{v^2}{r}$

4 ■ الجملة (فوبوس، المرجع) : نعتبر المريخ مرجعا غاليليا.

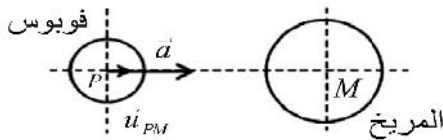
يتعرض فوبوس إلى القوة التجاذبية التي يمارسها عليه المريخ  $\vec{F}_{M/P} = G \cdot \frac{m_P \cdot m_M}{r^2} \vec{u}_{PM}$  مع  $\vec{u}_{PM} = \frac{\overrightarrow{PM}}{\|\overrightarrow{PM}\|}$  ، حيث  $P$

مركز فوبوس و  $M$  مركز المريخ.

حسب القانون الثاني لنيوتن :  $\vec{F}_{M/P} = m_P \cdot \vec{a}$

$$G \cdot \frac{m_P \cdot m_M}{r^2} \vec{u}_{PM} = m_P \cdot a \cdot \vec{u}_{PM}$$

$$G \cdot \frac{m_M}{r^2} = a$$



5 ■ نركب العبارتين المتحصل عليهما في السؤالين 3 و 4 :  $G \cdot \frac{m_M}{r^2} = \frac{v^2}{r}$

$$G \cdot \frac{m_M}{r} = v^2$$

$$\text{فنجد : } v = \sqrt{\frac{G \cdot m_M}{r}}$$

6 ■ يقطع القمر فوبوس المسافة  $d = 2\pi \cdot r$  خلال المدة  $\Delta t = T_P$ ، إذن :  $v = \frac{2\pi \cdot r}{T_P}$

7 ■ نركب العبارتين المتحصل عليهما في السؤالين 5 و 6 :  $v = \frac{2\pi \cdot r}{T_P} = \sqrt{\frac{G \cdot m_M}{r}}$

$$v^2 = \frac{4\pi^2 \cdot r^2}{T_P^2} = \frac{G \cdot m_M}{r}$$

$$\frac{4\pi^2}{G \cdot m_M} = \frac{T_P^2}{r^3}$$

$$\frac{T_P^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{6,67 \cdot 10^{-11} \times 6,42 \cdot 10^{23}} = 9,22 \times 10^{-13} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3}$$

$$\text{و أخيرا : } T_P = \sqrt{\frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot m_M}} \quad \text{إذن : } \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot m_M} = T_P^2$$

$$T_P = 2,76 \times 10^4 \text{ s} = 7,66 \text{ h} \quad , \quad T_P = \sqrt{\frac{4\pi^2 (9,38 \cdot 10^3 \times 10^3)^3}{6,67 \cdot 10^{-11} \times 6,42 \cdot 10^{23}}}$$

- 8 ■ يجب أن يبقى القمر باستمرار تحت نفس النقطة من المريخ، ولهذا :
- يجب أن ينتمي مركز المريخ إلى مستوي المسار،
  - يجب أن يكون مستوي المسار عموديا على محور دوران المريخ.
- الدور  $T_S$  هو نفس دور المريخ، إذن  $T_S = T_M$ .

## تمرين 9

1- التمثيل

2- المرجع: هو المرجع المركزي الأرضي .

3- الفرضية : يجب أن يكون المرجع عطالي

4- مميزات التسارع :

- الحامل : يمر بمركز الأرض.

- الجهة: نحو مركز الأرض

$$a = a_n = \frac{v^2}{R_T + h} \quad \text{- الشدة :}$$

5 - عبارة السرعة : بتطبيق القانون الثاني لنيوتن :

$$m \frac{v^2}{R_T + h} = G \frac{mM_T}{(R_T + h)^2} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}$$

6- عبارة الدور :

$$T = \frac{2\pi(R_T + h)}{v} = \sqrt{\frac{(R_T + h)^3}{G \cdot M_T}}$$

$$\frac{T^2}{(R_T + h)^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_T} \quad \text{- قانون كبلر :}$$

- تكملة الجدول .

- الملاحظة : من الجدول نلاحظ أن  $\frac{R^3}{T^2}$  ثابت وهذا يتوافق مع قانون

كبلر الثالث .  
- حساب  $M_T$  :

$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_T} \Rightarrow M_T = \frac{R^3 \cdot 4\pi^2}{G T^2}$$

$$M_T = \frac{(20,2 \cdot 10^6)^3 \cdot 4 \cdot (3,14)^2}{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot (2,88 \cdot 10^4)^2} = 5875 \cdot 10^{21} = 5,875 \cdot 10^{24} \text{ Kg}$$

## تمرين 10

1- إثبات أن الحركة دائرية منتظمة :

الجملة المدروسة : الكوكب .

مرجع الدراسة : هيليومركزي نعتبره غاليليا .

القوى الخارجية :  $\vec{F}_{S/P}$  (قوة جذب الشمس للكوكب)

بتطبيق القانون الثاني لنيوتن :

$$\Sigma \vec{F}_{\text{ext}} = m \vec{a}_G \Leftrightarrow \vec{F}_{\text{ext}} = m \vec{a}_G \rightarrow (1)$$

$$\vec{a}_G = \vec{a}_N + \vec{a}_T$$

بإسقاط العلاقة على المحور (ox) :

$$F_{S/P} = m a_N$$

القوة  $\vec{F}_{S/P}$  ثابتة في الشدة ومتجهة نحور مركز المسار (مركز شمس) هذا يدل على أن الحركة دائرية منتظمة

2 - عبارة السرعة : بتطبيق قانون الجذب العام :

$$F_{S/P} = G \frac{mM}{r^2} = m \frac{v^2}{r} \Rightarrow v^2 = \frac{GM}{r} \quad v = \sqrt{\frac{GM}{r}}$$

3 - إثبات العلاقة  $\frac{T^2}{r^3} = a$  :

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

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

وهو يمثل القانون الثالث لكبلر .  $a = \frac{4\pi^2}{GM}$

4 - نصف قطر كوكب المريخ  $r_m$  وكتلة الأرض  $M$  :

$$\frac{T_t^2}{r_t^3} = \frac{T_m^2}{r_m^3} \Rightarrow r_m^3 = T_m^2 \frac{r_t^3}{T_t^2}$$

$$r_m = \sqrt[3]{T_m^2 \frac{r_t^3}{T_t^2}}$$

$$r_m = \sqrt[3]{\frac{(687)^2 \times (150 \times 10^6)^3}{(365,25)^2}} = 228,56 \times 10^6 \text{ km}$$



$$\frac{T_m^2}{r_m^3} = \frac{4\pi^2}{GM} \Rightarrow M = \frac{4\pi^2 \times r_m^3}{T_m^2 \times G}$$

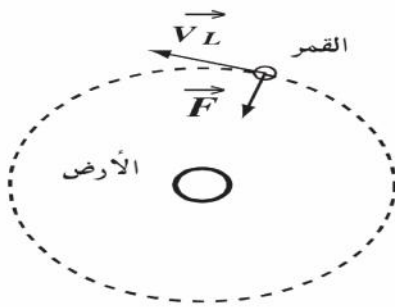
$$M = \frac{4\pi^2 \times (228,56 \times 10^9)^3}{(687 \times 24 \times 3600)^2 \times 6,67 \times 10^{-11}}$$

$$M = 2,0 \times 10^{30} \text{ kg}$$

$$r_m = 228,56 \times 10^6 \text{ km} ; M = 2,0 \times 10^{30} \text{ kg}$$

## تمرين 11

- 1- المرجع المركزي الأرضي : مبدؤه مركز ثقل الأرض ومحاوره موجهة نحو ثلاثة نجوم بعيدة، تبدو ثابتة.  
- الشرط الذي يجب أن يتوفر فيه هو أن يكون غاليليا (أي يحقق مبدأ العطالة).



2 - تمثيل شعاع القوة  $\vec{F}$  المطبقة على القمر وشعاع السرعة  $\vec{v}_L$ .

إن حامل شعاع قوة الجذب العام يشمل مركزي الجملتين المتجاذبتين، وبالتالي فإن حامل شعاع القوة يكون ناظميا، مما يدل على أن التسارع المماسي معدوم، فالحركة منتظمة.

3 - إيجاد العلاقة بين  $\vec{v}_L$  وكل من  $G$  و  $R$  و  $M_T$ .

المرجع المختار : المرجع المركزي الأرضي (نعتبره غاليليا).

الجملة المعتبرة : القمر الذي نعتبره نقطة مادية متمركزة في مركز عطالته.

- بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على الجملة :  $\sum \vec{F}_{\text{ext}} = m \cdot \vec{a}$  ، أي :  $\vec{F} = m \cdot \vec{a}$  .  
بالإسقاط على المحور الناظمي الموجه نحو مركز الأرض والمار من مركز ثقل الأرض نجد :

$$F = m \cdot a_N \Rightarrow G \cdot \frac{m \cdot M_T}{R^2} = m \cdot \frac{v_L^2}{R}$$

$$\text{ومنه نجد : (1) } v_L = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{R}}$$

- استنتاج عبارة دور حركة القمر  $T_L$  بدلالة  $G$  و  $R$  و  $M_T$ .

$$\text{لدينا علاقة الدور : (2) } T_L = \frac{2 \cdot \pi \cdot R}{v_L}$$

$$\text{بتعويض (1) في (2) نجد : (3) } T_L = 2 \cdot \pi \cdot \sqrt{\frac{R^3}{G \cdot M_T}}$$

4 - التحقق من قانون كبلر الثالث :

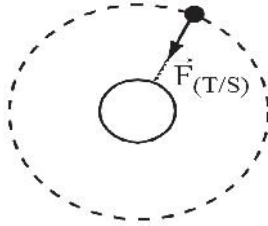
$$\text{من العلاقة (3) نجد : (4) } \frac{T_L^2}{R^3} = \frac{4 \cdot \pi^2}{G \cdot M_T} \text{ ، المقدار } \frac{4 \cdot \pi^2}{G \cdot M_T} \text{ ثابت وبالتالي}$$

القانون الثالث لكبلر محقق، أي:  $\frac{4.\pi^2}{G.M_T} = \frac{T_L^2}{R^3} = C_{slc}$

– قيمة الثابت:  $\frac{T_L^2}{R^3} \simeq 10^{-13} \text{ s}^2.\text{m}^{-3}$

5 – إيجاد القيمة التقريبية لـ  $R$ .  
لدينا:  $T_L = 27 \text{ j} + 7 \text{ h} + 30 \text{ min} = 2359800 \text{ s}$ ، ومن العلاقة (4) نكتب:

## تمرين 12



1 – المرجع جيومركزي: هو مرجع مختار لدراسة حركة القمر الاصطناعي بالنسبة للأرض مبدأه مركز الأرض ومحاوره موجهة لثلاثة نجوم ثابتة

القمر جيومستقر: هو قمر ساكن بالنسبة لمحطة أرضية  
– يدور في جهة دوران الأرض حول نفسها.  
– دوره مساوياً دور الأرض حول نفسها ( $T = 24\text{h}$ ).  
2 – إثبات العلاقة: (قانون كبلر)

$$\sum \vec{F} = m \cdot \vec{a}$$

$$\vec{a} = \vec{a}_{(N)} + \vec{a}_{(O)}$$

$$\vec{F}_{(N)} = m_{(s)} \times \vec{a}_{(N)}$$

$$\vec{a}_{(N)} = G \frac{M_{(T)}}{(R + r)^2}$$

$$\vec{a}_{(N)} = \frac{v_{(s)}^2}{R + r} = G \frac{M_{(T)}}{(R + r)^2}$$

$$v_{(s)} = \frac{2\pi(R + r)}{T} \Rightarrow$$

$$\frac{4\pi^2(R + r)^2}{T^2} = \frac{G \times M_{(T)}}{R + r}$$

$$\frac{T^2}{(R + r)^3} = \frac{4\pi^2}{G \times M_{(T)}}$$

3 – عبارة سرعة حركة القمر:

$$v_{(s)}^2 = \frac{G \times M_{(T)}}{R + r}$$

$$v_{(s)} = \sqrt{\frac{G \times M_{(T)}}{R + r}} \quad v_{(s)} = \sqrt{\frac{G \times M_{(T)}}{R + h}}$$

4 – تعيين قيم كل من:  $h$ ،  $v_{(s)}$ ،  $g_{(h)}$ :

$$h = \sqrt[3]{\frac{T^2 \times G \times M_{(T)}}{4\pi^2}} - R$$

الارتفاع  $h$

$$h = \sqrt[3]{\frac{(24 \times 3600)^2 \times 6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}{4\pi^2}} - 6400 \times 10^3$$

$$h = 35,64 \times 10^6 \text{ m} = 35,64 \times 10^3 \text{ km}$$

$$v_{(s)} = \sqrt{\frac{G \times M_{(T)}}{R + r}}$$

سرعة القمر  $v_{(s)}$

$$v_{(s)} = \sqrt{\frac{6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}{(6400 + 35640)10^3}}$$

$$v_{(s)} = 3,077 \times 10^3 \text{ mxs}^{-1} = 3,77 \text{ kmxs}^{-1}$$

الجاذبية على ارتفاع h :

$$F_{(N)} = P_{(s)} = m_{(s)} \times g_{(h)} = G \frac{m_{(s)} \times M_{(T)}}{(R + r)^2}$$

$$g_{(h)} = \frac{G \times M_{(T)}}{(R + r)^2}$$

$$g_{(h)} = \frac{6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}{((6400 + 35600) \times 10^3)^2}$$

$$g_{(h)} = 0,22 \text{ N} \times \text{kg}^{-1}$$

### تمرين 13

1 - بما أن القمر يدور في مسار دائري يتأثر بقوتين ثابتتين لهما نفس الحامل ومتساويتان في الشدة و متعاكستان في الاتجاه نظمتان أحدهما قوة تأثير الأرض على القمر وأخرى ناتجة عن حركة ( عن تسارع ناظمي)  $V_L = C^{ent} \Rightarrow a_n = C^{ent}$  منه حركة دائرية منتظمة

2 - عبارة التجاذب الكتلي :  $F_{T/L} = G \frac{M_T m_L}{d^2}$

حسب القانون الثاني لنيوتن  $\Sigma F_{ext} = m.a \rightarrow F_{T/L} = m_L a_n = m_L \frac{V_L^2}{d}$

$$G \frac{M_T m_L}{d^2} = m_L \frac{V_L^2}{d} \Rightarrow V_L = \sqrt{\frac{GM_T}{d}}$$

3 - عبارة دور القمر بدلالة  $d.M_T.G$

$$T_L = \frac{2\pi d}{V_L} \Rightarrow T_L = 2\pi \sqrt{\frac{d^3}{GM_T}}$$

4 - القانون الثالث لكيبلر محقق :  $\frac{T_L^2}{d^3} = \frac{4\pi^2 d^3}{GM_T d^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T} = C^{ent}$

حساب قيمة الثابت :  $C^{ent} = \frac{4\pi^2}{GM_T} = \frac{4 \times (3,14)^2}{6,67 \times 10^{-11} \times 6 \times 10^{24}} = 9,85 \times 10^{-14}$

5 - حساب d :

$$d^3 = \frac{T_L^2}{C_{\text{ent}}} = \frac{27 \times 24 \times 3600 + 7 \times 3600 + 30 \times 60}{9,85 \times 10^{-14}} \Rightarrow d = 2,88 \times 10^6 \text{ Km}$$

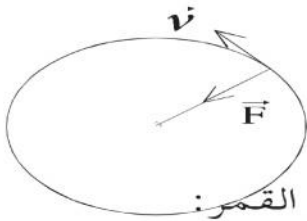
6 - استنتاج البعد بين سطح الأرض و سطح القمر :

$$h = d - (R_L + R_T) = 2,88 \times 10^6 - 8118 = 2871882 \text{ Km}$$

#### تمرين 14

1 - المرجع :

المرجع المركزي الأرضي : مبدؤه مركز الأرض ومحاوره الثلاثة متجهة نحو ثلاث نجوم ثابتة ومتباعدة.



يجب أن يكون المرجع غاليليا لتطبيق القانون الثاني لنيوتن.

2 - تمثيل شعاعي القوة والسرعة :

بما أن :  $\vec{F} \perp \vec{v}$  فإن الحركة دائرية منتظمة.

3 - في المرجع المركزي الأرضي نطبق القانون الثاني لنيوتن على القمر :

$$\sum \vec{F}_{\text{ext}} = m \cdot \vec{a} \quad \text{أي} \quad \vec{F}_{\text{ext}} = m \cdot \vec{a}$$

بالإسقاط على المحور الناظمي نحصل على :

$$F = m \cdot a_N$$

$$G \frac{m \cdot M_T}{R^2} = m \cdot \frac{v^2}{R} \quad \text{ومنه :}$$

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

$$T = \frac{2\pi R}{v} \quad \text{الدور :}$$

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{R^3}{GM_T}}$$

4 - القانون الثالث لكبلر :

$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T} = C^{\text{ste}} \quad \text{من علاقة الدور نستخرج :}$$

$$\frac{T^2}{R^3} \approx 10^{-13} \text{ S}^2 \cdot \text{m}^{-3} \quad \text{ت.ع :}$$

5 - حساب قيمة R التقريبية :

$$T = 27\text{j}30\text{min} = 2359800 \text{ S} \quad \text{لدينا :}$$

$$R = \sqrt{10^{13} \cdot T^2} = 3,82 \cdot 10^8 \text{ m} \quad \text{ومن العلاقة السابقة :}$$

1 - أ - المرجع الذي نسبت إليه حركة الجملة : المرجع الجيومركزي.

ب - السرعة لمركز عطالة القمر :  $v = \frac{2\pi r}{T_L} = 1,1 \times 10^3 \text{ m.s}^{-1}$

2 - أ - نص القانون الثالث لكبلر :  $\frac{T^2}{r^3} = C^{tc}$

ب - عبارة دور المركبة :  $\frac{T_A^2}{r_A^3} = \frac{4\pi^2}{GM_L} \Rightarrow T_A = 2\pi\sqrt{\frac{(h_A + R_L)^3}{GM_L}}$   
القيمة العددية :  $T_A = 1,98 \text{ h}$

3 -  $\frac{T_A^2}{r_A^3} = \frac{4\pi^2}{GM_L}$  و  $\frac{T_S^2}{r_S^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T} \Rightarrow r_S^3 = \frac{M_T}{M_L} \left( \frac{T_S}{T_A} \right)^3 = 42,28 \times 10^3 \text{ Km}$

4 - محدودية قوانين نيوتن : ميكانيك نيوتن لا يسمح بوصف الظواهر الفيزيائية على المستوى الذري، حيث تكون التبادلات الطاقوية مكتملة.

تنظيم وتجميع مفتش التربية الوطنية  
خلفاوي إبراهيم  
مقاطعة مسيلة 1