# التطورات الرتبية

الكتاب الأول

## تطور جملة ميكانيكية

الوحدة 05

GUEZOURI Aek - lycée Maraval - Oran

تمارين الكتاب

حسب الطبعة الجديدة للكتاب

#### التمرين 15

السرعة : 
$$M$$
 كتلة الكوكب الجاذب ،  $M$  كتلة القمر  $E_C=\frac{1}{2}mv^2=\frac{1}{2}m\frac{GM}{r}$  ،  $T=2\pi\sqrt{\frac{r^3}{GM}}$  ،  $v=\sqrt{\frac{GM}{r}}$  : السرعة

الصناعي ، G: الثابت الكوني . (ارجع للدرس)

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{\left(R_T + h\right)^3}{GM_T}}$$

#### التمرين 17

. المسافة  $r_{\rm A} = 7330~{
m km}$  هي المسافة بين مركز الأرض وأبعد نقطة من مدار القمر الصناعي

. المسافة  $r_{
m p}=6610~{
m km}$  هي المسافة بين مركز الأرض وأقرب نقطة من مدار القمر الصناعي

$$(1) T = 2\pi \sqrt{\frac{a^3}{GM_T}} : الدور$$

$$a = \frac{r_A + r_P}{2} = \frac{7330 + 6610}{2} = 6970 \text{ km}$$
 حيث

يمكن حساب الدور بهذه العلاقة ، ويمكن أن نجد عبارة أخرى للدور كما يلي:

على سطح الأرض تكون قوّة التجاذب بين القمر الصناعي والأرض  $F = G \frac{mM_T}{R^2_-}$  ، حيث أن  $F = G \frac{mM_T}{R^2_-}$ 

. معيث  ${
m g}_0$  هو تسارع الجاذبية الأرضية على سطح الأرض  ${
m F}=m\;{
m g}_0$  .

$$T=rac{2\pi}{R_{T}}\sqrt{rac{a^{3}}{g_{0}}}$$
 بالتعويض نجد :  $g_{0}=rac{GM_{T}}{R_{T}^{2}}$  : ومنه :  $g_{0}=rac{GM_{T}}{R_{T}^{2}}$  : بالتعويض نجد :  $g_{0}=rac{GM_{T}}{R_{T}^{2}}$  : بالتعويض نجد

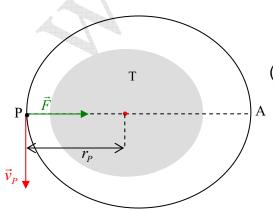
$$T = \frac{6,28}{64 \times 10^5} \sqrt{\frac{\left(6970 \times 10^3\right)^3}{9,81}} = 96,1 \ mn$$
: تطبیق عددي

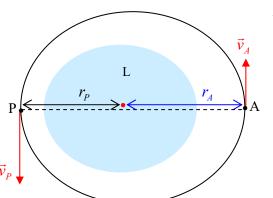
السرعة في أدنى نقطة من المدار:

(2) 
$$F = G \frac{mM}{r_P^2}$$
 : كون قوّة التجاذب بين القمر الصناعي والأرض  $P = G \frac{mM}{r_P^2}$ 

(3) 
$$F = m \frac{v_P^2}{r_p}$$
 وحسب القانون الثاني لنيوتن ، فإن هذه القوة هي

. 
$$v_P = \sqrt{\frac{GM}{r_P}} = R_T \sqrt{\frac{g_0}{r_P}}$$
 (3) و (2) بالمساواة بين





$$v_P = 2,16 \times 10^3 \ km/h$$

$$v_P = 2,16 \times 10^3 \ km/h$$
 ،  $v_P = 64 \times 10^5 \sqrt{\frac{9,81}{6610 \times 10^3}}$  : تطبیق عددي

#### التمرين 18

 $R_{L} = 1728$  km نصف قطر القمر

$$r_P = R_L + 100 = 1728 + 100 = 1828 \text{ km}$$

$$r_{\rm A} = R_{\rm L} + 125 = 1728 + 125 = 1853 \text{ km}$$

$$1,6 \, m/s^2$$
 قيمة  $g_0$  على سطح القمر

$$v_P = \sqrt{\frac{GM_L}{r_P}} = R_L \sqrt{\frac{g_{0,L}}{r_P}} = 1728 \times 10^3 \sqrt{\frac{1,63}{1828 \times 10^3}} = 5874 \; km/h$$
 : السرعة العظمى : - 1

$$v_A = \sqrt{\frac{GM_L}{r_A}} = R_L \sqrt{\frac{g_{0,L}}{r_A}} = 1728 \times 10^3 \sqrt{\frac{1,63}{1853 \times 10^3}} = 5834 \; km/h$$
 : السرعة الصغرى –

. 
$$GM_L = R_L^2 g_{0,L}$$
 ،  $a = R_L + \frac{h_A + h_P}{2} = 1840,5 \; km$  ولدينا  $T = 2\pi \sqrt{\frac{a^3}{GM_L}}$  : الدور  $-2$ 

T = 118,5 mn 
$$T = \frac{2\pi}{R_L} \sqrt{\frac{a^3}{g_{0,L}}} = \frac{6,28}{1728 \times 10^3} \sqrt{\frac{\left(1840,5 \times 10^3\right)^3}{1,63}}$$

#### التمرين 19

 $OA = R_T$  النقطة A تنتمى لسطح الأرض ، أي أن A

 $r=R_{T}\cos lpha$  محیث، r النقطة A تدور حول المحور Oz صانعة دائرة نصف قطر ها

تدور النقطة A بنفس السرعة الزاوية للأرض:

$$\omega = \frac{2\pi}{T} = \frac{6,28}{23 \times 3600 + 56 \times 60 + 4} = \frac{6,28}{86164} = 7,28 \times 10^{-5} \, rd.s^{-1}$$

2 - أ) السرعة الخطية للنقطة A:

 $v_A = \omega \ r = \omega \ R_T \cos \alpha = 7,28 \times 10^{-5} \times 6,4 \times 10^6 \cos \alpha = 465,9 \cos \alpha$ 

تسارع النقطة A هو تسارع ناظمي لأن حركتها دائرية منتظمة.

$$a_A = a_n = \omega^2 \ r = \omega^2 R_T \cos \alpha = \left(7,28 \times 10^{-5}\right)^2 \times 6,4 \times 10^6 \cos \alpha = 3,39 \times 10^{-2} \cos \alpha$$
 $v_E = 465,9 \cos 0 = 465,9 m/s \approx 1677 \ km/h \; : وبالتالي  $\alpha = 0$  وبالتالي  $\alpha = 0$$ 

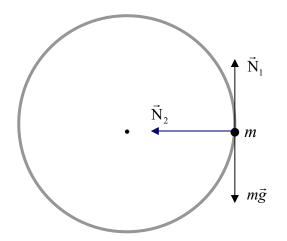
$$a_E = 3.39 \times 10^{-2} rd/s^2$$

$$a_{
m N}=0$$
 ،  $v_{
m N}=0$  وبالتالي ،  $r=0$  عند أحد القطبين

$$\frac{g}{a_E} = \frac{9.8}{3.39 \times 10^{-2}} = 112 \text{ (a)}$$

#### التمرين 20

القوة  $\vec{N}_2$  هي القوة التي يضغط بها مسند الكرسي على ظهر المرأة ، وهي القوة المكافئة لقوة الطرد المركزي التي تخضع لها المرأة



(1) 
$$N_2 = m \frac{v^2}{R} = m \omega^2 R$$
 . عندما تدور العجلة

$$(N=rac{1}{T})$$
 دينا  $N=rac{2\pi}{T}=2\pi N$  هو التواتر  $\omega=rac{2\pi}{T}=2\pi N$ 

التواتر هو عدد الدورات في الثانية أي  $N=rac{5}{60}$  tr/s ، وبالتالي :

$$\omega = 2\pi \frac{5}{60} = 0.52 \ rd/s$$

$$N_2 = 60 \times \left(0,52\right)^2 \times 8 \approx 130 N$$
: (1) بالتعويض في العلاقة

$$m N_2 = P = m \; g = 60 imes 9,81 = 588,6 \; N$$
 القوة  $m ec{N}_2$  هي القوة المكافئة لثقل المرأة ، ومنه

$$F = \sqrt{N_1^2 + N_2^2} = \sqrt{(588,6)^2 + (130)^2} = 602,8N$$
 : محصلة هاتين القوتين

#### التمرين 21

نحسب المسافة بين كل نجمين ، فمثلا بين النجمين A و C :

$$AC = r\cos\alpha + r\cos\alpha = 2r\cos\alpha = 2r\frac{\sqrt{3}}{2} = r\sqrt{3}$$

(1) 
$$F = G \frac{m^2}{\left(r \sqrt{3}\right)^2} = G \frac{m^2}{3 r^2}$$
 : قوة التجاذب بين هذين النجمين هي

بإهمال تأثيرات الكواكب الأخرى نطبّق القانون الثاني لنيوتن:

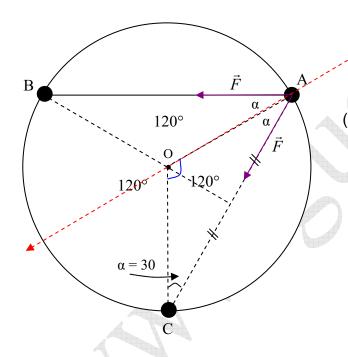
: شم نسقط على المحور الناظمي لمعلم فريني :  $\vec{F} + \vec{F} = m\vec{a}$ 

: وبالتالي ،  $F\cos\alpha + F\cos\alpha = ma_n$ 

(1) من العبارة F من ويتعويض 
$$2F\cos 30 = m\frac{v^2}{r} = m\omega^2 r$$

$$\omega^2 = \frac{\sqrt{3}}{3} \frac{Gm}{r^3} = \frac{Gm}{\sqrt{3} r^3}$$
 : ومنه  $2G \frac{m^2}{3 r^2} \frac{\sqrt{3}}{2} = m\omega^2 r$ 

في العلاقة المعطاة في الكتاب : المقصود r وليس R .

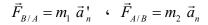


### التمرين 22

$$T=2\pi\sqrt{rac{\left(R_L+h
ight)^3}{GM_L}}=2\pi\sqrt{rac{3\left(R_L+h
ight)^3}{4\pi GR_L^3\;
ho}}$$
 : دور القمر الصناعي ،  $ho=rac{M_L}{V_L}$  ، دور القمر الصناعي ،  $ho=rac{3\pi\left(R_L+h
ight)^3}{GR^3\;T^2}pprox 3334\;kg\,/\,m^3$  : ومنه :  $ho=rac{3\pi\left(R_L+h
ight)^3}{GR^3\;T^2}pprox 3334\;kg\,/\,m^3$ 

#### التمرين 23

 $F_{A/B} = F_{B/A}$  الكواكب الأخرى والتأثير الثقالي يكون كل نجم خاضعا لقوة الكواكب الأخرى والتأثير الثقالي المحالية الكواكب الأخرى والتأثير الثقالي المحالية الكواكب الكواكب



2 - النجمان يدوران حول مركز كتلتيهما .

نحدّد أو لا مركز الكتلة ، والمسمى كذلك مركز الثقل ، والمكافئ في الرياضيات لمركز الأبعاد المتناسبة (المرجح).

يوجد مركز الكتلة على القطعة المستقيمة AB الواصلة بين مركزي النجمين .

نفرض أن مركز الكتلة يبعد على عن النقطة A بالمسافة x . إذن  $m_1 \; x = m_2 \left( r_1 + r_2 - x \right)$ 

$$x = \frac{m_2}{m_1 + m_2} (r_1 + r_2)$$
 : ومنه

 $F_{A/B} = F_{B/A} = G rac{m_1 m_2}{\left(r_1 + r_2
ight)^2}$ : هي النجمين النجمين هي

(1) 
$$G \frac{m_1 m_2}{\left(r_1 + r_2\right)^2} = m_1 \frac{v_1^2}{x} = \frac{m_1 v_1^2}{\frac{m_2}{m_1 + m_2} \left(r_1 + r_2\right)}$$
: viii.

(2) 
$$v_1^2 = \omega^2 x^2 = \left(\frac{2\pi}{T}\right)^2 \times \left(\frac{m_2}{m_1 + m_2}(r_1 + r_2)\right)^2$$
 من جهة أخرى لدينا

. بتعويض عبارة  $V_1^2=\frac{4\pi^2}{G(m_1+m_2)}(r_1+r_2)^3$  : نجد نجد (1) نجد نجد وهو القانون الثالث لكبلر  $V_1^2=\frac{4\pi^2}{G(m_1+m_2)}$ 

 $\vec{F}_{A/B}$  B

. يمكن بواسطة الملاحظات والقياسات الفلكية أن نقيس  $r_1$  ،  $r_2$  ،  $r_1$  ، وبالتالي نستنتج مجموع كتاتي النجمين  $r_1$ 

#### التم بن 24

$$T_2 = 2 \ T_1$$
 ومنه  $\frac{T_1}{T_2} = 0.5$  ، ومنه  $\frac{T_1^2}{T_2^2} = \frac{r_1^3}{r_2^3} = \frac{\left(238020\right)^3}{\left(377400\right)^3} = 0.25$  ، ومنه  $\frac{T_1^2}{r_1^3} = \frac{T_2^2}{r_2^3}$  : منه کیبلر  $\frac{T_1^2}{T_2} = \frac{T_1^2}{r_2^3} = \frac{\left(238020\right)^3}{\left(377400\right)^3} = 0.25$ 

#### التمرين 25

1 - القوّة المؤثرة على القمر الصناعي هي قوّة تجاذبه مع الأرض ، وهي قوة متجهة نحو مركز الأرض ، إذن تسارعه متجه نحو
 مركز الأرض ، وبالتالي هو تسارع ناظمي ، إذن حركة القمر الصناعي دائرية منتظمة .

(1) 
$$F = G \frac{mM_T}{(R+H)^2} = m \frac{v^2}{(R+H)}$$
 ووّة الجذب بين القمر الصناعي والأرض 2

: ومنه 
$$\frac{4\pi^2}{T^2}(R+H)^2 = \frac{GM_T}{R+H}$$
 : (1) ومنه  $v^2 = \omega^2(R+H)^2 = \left(\frac{2\pi}{T}\right)^2(R+H)^2$  الدينا

. (معناه ثابت 
$$\frac{\left(R+H\right)^3}{T^2} = \frac{GM_T}{4\pi^2} = Cst$$

. 
$$K = \frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T}$$
 في القانون الثالث لكبلر هو

3 - أ) يتميز القمر ميتيوسات بدوره الذي يساوي الدور اليومي للأرض (s 86146) ، أي أنه يبقى دائما مستقرا فوق نقطة من سطح الأرض على خط الإستواء ، لأنه يدور شرقا ، أي في نفس جهة دوران الأرض .

- ب) يسمى هذا النوع من الأقمار الصناعية الأقمار المستقرة أرضيا.
- ج) يمثل الدور 8 h 56 mn 4 s دور الأرض اليومي أي الزمن اللازم لمرور بن متعاقبين لنقطة من سطح الأرض مقابلا لنجم ثابت .
  - د) يمكن أن نحسب زمن دورة كاملة للأرض حول نفسها (الدور اليومي) ، ويمكن أن نحسب زمن دورة كاملة للأرض حول الشمس ، ثم نقسم هذا الزمن على عدد الدورات التي قامت بها الأرض حول نفسها أثناء دورانها حول الشمس ، فنجد أن هناك فرقا بين المدتين . نعلم أن الأرض تدور حول نفسها في نفس الجهة التي تدور فيها حول الشمس ، فأثناء هذا الدوران وخلال 365,25 يوم المدتين . نعلم أن الأرض دورة زيادة بالنسبة للنجوم الثابتة وبالتالي يكون الدور اليومي  $365,12 = 86164s = 86400 \times 366,25$

. 24 h إذن ليس

$$\frac{\left(R+H\right)^3}{T^2} = \frac{\left(\left(6400+19100\right)\times10^3\right)^3}{\left(40440\right)^2} \approx 10^{13} : 20^{13} - 4$$

$$\frac{\left(R+H\right)^3}{T^2} = \frac{\left(\left(6400+500\right)\times10^3\right)^3}{\left(5700\right)^2} \approx 10^{13} :$$
مير

$$\frac{\left(R+H\right)^3}{T^2} = \frac{\left(\left(6400+35800\right)\times10^3\right)^3}{\left(86160\right)^2} \approx 10^{13}$$
: ميتيوسات

$$M_T = \frac{4\pi^2 \times 10^{13}}{G} = \frac{40 \times 10^{13}}{6,67 \times 10^{-11}} = 6 \times 10^{24} \, kg$$
 (  $\frac{GM_T}{4\pi^2} = 10^{13} - 5$ 

#### التمرين 26

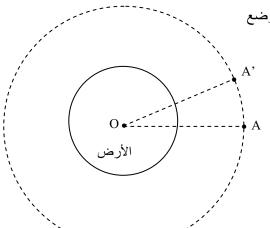
- I

$$v_s = 27360 \; km/h$$
 ،  $v_s = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + H}} = \sqrt{\frac{6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}{6800 \times 10^3}}$  : السرعة : 1

$$T_s = 92,7 \ mn$$
 ،  $T_s = 2\pi \sqrt{\frac{\left(R+H\right)^3}{GM_T}} = 6,28 \sqrt{\frac{\left(68\times10^5\right)^3}{6,67\times10^{-11}\times5,97\times10^{24}}}$  : الدور  $T_s = 92,7 \ mn$  .

3 - بما أن القمر الصناعي يدور نحو الشرق ، فإنه يدور في نفس جهة دوران الأرض .

نعتبر النقطة A هي النقطة التي يمر بها القمر الصناعي في اللحظة t=0 ، هذه النقطة واقعة على الشاقول المار بالنقطة A من سطح الأرض على خط الإستواء .



عندما يصبح القمر الصناعي للمرة الأولى فوق النقطة A التي تكون قد انتقلت إلى الوضع

'A يكون حينذاك القمر الصناعي قد أنجز دورة زيادة عن عدد دورات

الأرض (الأرض أنجزت جزءا من الدورة والقمر الصناعي أنجز نفس الجزء

زائد دورة ، إذن الفرق هو دورة)

اليكن  $t_1$  هي المدة التي استغرقها القمر الصناعي حينذاك ، إذن

 $(1) t_1 = (n+1)T_s$ 

(2)  $t_1 = nT$  : وبالنسبة للأرض

حيث T هو دور الأرض حول نفسها . n : عدد الدورات

من العلاقتين (1) و (2) مثلا ،  $n=\frac{T_s}{T-T_s}$  مثلا ، نجد

وق ،  $t_1 = T \frac{T_s}{T - T_s} = 1440 \times \frac{92.7}{1440 - 92.7} = 99 \ mn$ 

– II

نفس النقطة.

1 - في كل دورة ينقص ارتفاع القمر الصناعي عن الأرض بـ  $\frac{1}{1000}$  من قيمة الارتفاع الذي قبله ، إذن بالنسبة للارتفاع

 $h_{1}=h_{0}-rac{h_{0}}{1000}$  والارتفاع الذي يليه (أي بعد دورة واحدة) يمكن أن نكتب العلاقة من الآن  $h_{0}=400~km$ 

من العلاقة  $h_1 = h_0 \times \frac{999}{1000}$  ، نستنتج أن الارتفاعات عبارة عن حدود متتالية هندسية أساسها 0,999 ، نستنتج أن الارتفاعات عبارة عن حدود متتالية هندسية أساسها  $h_1 = h_0 \times \frac{999}{1000}$ 

. عيث  $h_n = h_0 \times \left(1 - \frac{1}{1000}\right)^n$  و هي العلاقة المطلوبة  $h_n = h_0 \times \left(1 - \frac{1}{1000}\right)^n$  عيث  $h_0 = 400 \; km$ 

 $h_n \approx 100 \; km$  من أجل من أجل .  $h_n = h_0 imes \left(1 - \frac{1}{1000}\right)^n$  دينا - 3

(عومنه 1386 من أحد الحدود) يس حدا لهذه المتتالية ، لكنه قريب من أحد الحدود) h = 100 km (منه 1386 من أحد الحدود)  $n = \frac{ln0,25}{ln0,999} \approx 1386$