

5. الأقمار الصناعية الساكنة بالنسبة للأرض

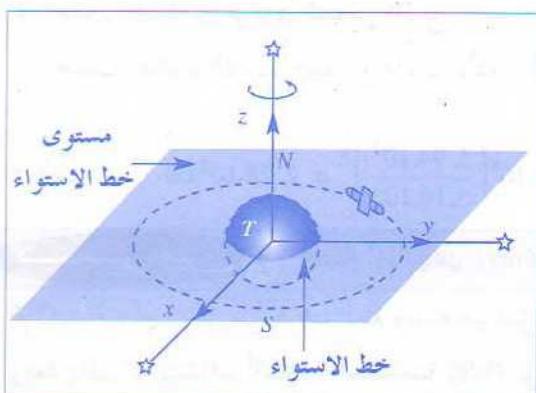
يكون قمر اصطناعي ساكنًا بالنسبة للأرض إذا كان :

- يدور في منحى دوران الأرض.

- دوره المداري T يساوي دور حركة الدوران الخاصة للأرض

حول محورها القطبى.

- مداره الدائري في مستوى خط الاستواء الأرضي.



ć

المسافات القصوى والدانية للكوكب المريخ بالنسبة لمركز الشمس (S) هما $d_2 = 2,06 \cdot 10^8 \text{ km}$ و $d_1 = 2,49 \cdot 10^8 \text{ km}$

1- ما طبيعة مدار كوكب المريخ حول الشمس ؟

2- احسب طول نصف المحور الأكبر لهذا المدار.

3- في أية نقطة من المدار تكون سرعة المريخ قصوى ؟ وفي أية نقطة تكون دانيا ؟

4- تساوى المسافة المتوسطة بين مركزي الأرض والشمس $r = 1,5 \cdot 10^8 \text{ km}$

احسب المسافة المتوسطة a بين مركزي الشمس والمريخ.

- تعتبر مسار الكواكب حول الشمس دائري.

معطيات - الدور المداري للأرض : $T = 3,16 \cdot 10^7 \text{ s}$

- الدور المداري للمريخ : $T' = 5,94 \cdot 10^7 \text{ s}$

حل

1- طبيعة المدار

مسار كوكب المريخ حول الشمس عبارة عن إهلياج، يشكل مركز الشمس إحدى بؤرتيه، لأن المسافة المتوسطة بين مركزي المريخ والشمس تتغير باستمرار.

2- حساب طول نصف المحور الأكبر للمدار

$P_1F' + F'P_2 = 2a$ لدينا :

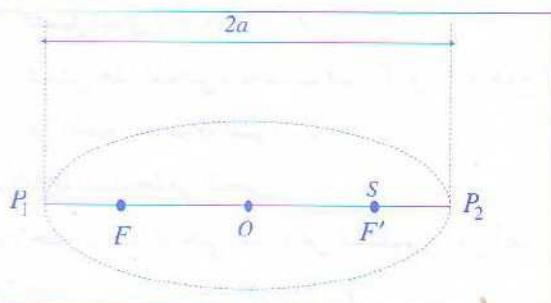
أي أن : $d_1 + d_2 = 2a$

ومنه : $a = \frac{d_1 + d_2}{2} = 2,27 \cdot 10^8 \text{ km}$

3- نقطتا المدار اللتان تكون عندهما السرعة قصوى ودانيا

تكون سرعة المريخ قصوى عندما يوجد مركزه عند النقطة P_1 الأقرب من مركز الشمس ؟

وتكون سرعة المريخ دانيا عندما يوجد مركزه عند النقطة P_2 الأبعد من مركز الشمس (انظر الشكل جانبه)



4 - حساب المسافة بين مركزي الشمس والمريخ

حسب القانون الثالث لكييل أو قانون الأدوار لدينا: $r'^3 = r^3 : \left(\frac{T'}{T}\right)^2$ ومنه: $\frac{T^2}{r^3} = k$

$$r' = r \left(\frac{T'}{T}\right)^{2/3} = 1,5 \cdot 10^8 \left(\frac{5,94 \cdot 10^7}{3,16 \cdot 10^7}\right)^{\frac{2}{3}} = 2,28 \cdot 10^8 \text{ km}$$

قمر فين (2) أقمار أورانوس (Uranus)

تم اكتشاف أورانوس من طرف العالم ويليام هيرشل (William Herschel) سنة 1781.

وبعد ذلك تم اكتشاف أقماره الخمسة سنة 1986 بواسطة المحس الفضائي (voyager 2).

يعطي الجدول التالي الدور المداري T والشعاع r لمدارات هذه الأقمار والتي تعتبرها دائرية.

القمر	$T(\times 10^5 \text{ s})$	الشعاع $r(\times 10^8 \text{ m})$
Miranda	1,22	1,30
Ariel	2,18	1,92
Umbriel	3,58	2,67
Tutania	7,53	4,38
Obéron	11,7	5,86

1 - مثل، ميانة، T^2 بدلالة r^3

2 - ما العلاقة التي يمكن استنتاجها من هذا المبيان؟

3 - بين أن $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_u}$ حيث M_u كتلة أورانوس.

4 - احسب M_u . نعطي ثابتة التجاذب الكوني: $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N.m}^2.\text{kg}^{-2}$

حل

1 - التمثيل المباني لـ $T^2 = f(r^3)$.

لتتمثل هذا المنحنى، نحسب قيم T^2 و r^3 ونجمع الناتج في الجدول بالإضافة عمودين.

2 - العلاقة المستسقة من المنحنى

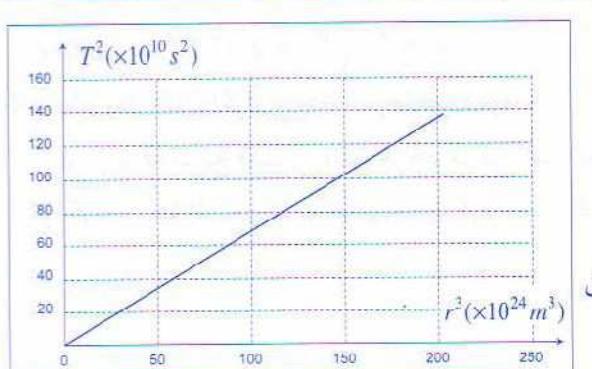
نلاحظ أن هذا المنحنى عبارة عن مستقيم يمر من أصل المعلم

أي أن:

$T^2 = k \cdot r^3$
 $\frac{T^2}{r^3} = k$ ومنه:

3 - البرهنة على العلاقة:

للبرهنة على العلاقة: $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_u}$ ؛ نطبق القانون الثاني لنيوتن على أحد الأقمار في المرجع المركزي لأورانوس.



يُخضع القمر أثناء دورانه حول أورانوس إلى قوة التجاذب \bar{F} التي يطبقها أورانوس.

حيث \bar{n} متجهة واحادية مركزية منحاجها نحو مركز أورانوس.

$$(1) \quad \ddot{a} = \frac{G.M_u}{r^2} \cdot \bar{n} \quad \text{إذن :}$$

يعبر عن التسارع \ddot{a} في أساس فرنسي ($\bar{v}, \bar{\tau}$) بالعلاقة :

$$(2) \quad \ddot{a} = \frac{dv}{dt} \cdot \bar{\tau} + \frac{v^2}{r} \cdot \bar{n} \quad \text{مقارنة العلقتين (1) و(2) نكتب :}$$

$$v = cte \quad \text{أي أن} : \quad \frac{dv}{dt} = 0 \quad \text{ومنه} : \quad \frac{dv}{dt} \cdot \bar{\tau} = \bar{0}$$

$$v^2 = \frac{G.M_u}{r} \quad \text{ومنه} : \quad \frac{v^2}{r} \cdot \bar{n} = \frac{G.M_u}{r^2} \cdot \bar{n}$$

بما أن الحركة دائرية منتظمة فإن دورها T هو :

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_u} \quad \text{ومنه} : \quad v^2 = \frac{4\pi^2 r^2}{T^2} = \frac{G.M_u}{r} \quad \text{أي أن} :$$

4- حساب الكتلة M_u

حساب الكتلة M_u ، نحسب المعامل الموجه لمنحنى

$$k = \frac{\Delta T^2}{\Delta r^3} = 6,80 \cdot 10^{-15} \text{ (S.I)} \quad \text{ومنه} : \quad T^2 = k \cdot r^3$$

$$\frac{T^2}{r^3} = k = \frac{4\pi^2}{G.M_u} \quad \text{إذن :}$$

$$M_u = \frac{4\pi^2}{G \cdot k} = \frac{4\pi^2}{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 6,80 \cdot 10^{-15}} = 8,70 \cdot 10^{25} \text{ kg} \quad \text{ومنه :}$$

تمرين (3) قوانين كيبلر

معطيات :

$$D = 1,5 \cdot 10^{11} \text{ m} \quad \text{المسافة المتوسطة أرض - شمس} : \quad M_T = 5,98 \cdot 10^{24} \text{ kg} \quad \text{كتلة الأرض} :$$

$$R = 6,4 \cdot 10^6 \text{ m} \quad \text{شعاع الأرض} : \quad M_L = 7,3 \cdot 10^{22} \text{ kg} \quad \text{كتلة القمر} :$$

$$G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N.m}^2 \cdot \text{kg}^{-2} \quad \text{ثابتة التجاذب الكوني} : \quad M_S = 1,99 \cdot 10^{30} \text{ kg} \quad \text{كتلة الشمس} :$$

$$T = 23,9345 \text{ h} \quad \text{الدور المداري الخاص للأرض} : \quad d = 3,84 \cdot 10^8 \text{ m} \quad \text{المسافة المتوسطة أرض - قمر}$$

1- فسر كيف تغير سرعة كوكب عندما يقترب أو يبتعد عن الشمس.

2.1/2- عرف الحركة الدائرية المنتظمة.

2.2- أعط ميزات متجهة تسارعها.

3- قارن شدة قوتي التجاذب المطبقة من طرف كل من القمر والشمس على الأرض.

4.1/4 - بتطبيق القانون الثاني لنيوتون، بين أن سرعة القمر ثابتة بالنسبة للمرجع المركزي الأرضي.

4.2- أوجد تعبير القانون الثالث لكييلر بالنسبة للقمر في حركة دائرية منتظمة حول الأرض.

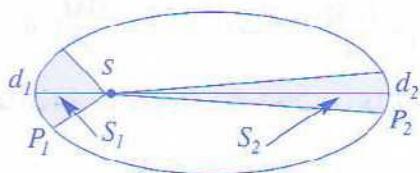
5.1/5 أعط الشروط التي ينبغي توفرها لكي يكون قمر اصطناعي ساكنا بالنسبة للأرض.

ما دور مداره حول الأرض ؟

5.2- ما الارتفاع h الذي يجب أن يتواجد فيه القمر الاصطناعي لكي يظهر ساكنا بالنسبة للأرض ؟

حل

1- تغير سرعة كوكب



- حسب القانون الثاني لكييلر، المساحتان S_1 و S_2 المكسوحتان من طرف القطعة $[SP]$ التي تربط مركز الشمس S بكوكب P خلال نفس المدة الزمنية متساوية. كلما كانت المسافة شمس - كوكب صغيرة ($d_1 < d_2$) كان طول المسار المقطوع Δs من طرف كوكب حول الشمس أكبر ؛ إذن كلما اقترب الكوكب من الشمس تزايدت سرعته والعكس صحيح

$$(الآن \quad v = \frac{\Delta s}{\Delta t})$$

2.1/2- تعريف الحركة الدائرية المنتظمة

- تكون حركة متحركة دائرية منتظمة، إذا كان مساره دائريا وقيمة سرعته ثابتة.

2.2- ميزات متوجهة المسار

- نرمز لمركز المسار الدائري بـ O ولشعاعه بـ R .

ميزات متوجهة المسار M :

- الأصل : النقطة M

- الاتجاه : المستقيم MO

- المنحى : من M نحو O

$$a = \frac{v^2}{R}$$

3- مقارنة شدة قوتي التجاذب

- شدة القوة المطبقة من طرف القمر على الأرض :

- شدة القوة المطبقة من طرف الشمس على الأرض :

مقارنة شدة القوتين $F_{L/T}$ و $F_{S/T}$

$$F_{L/T} = \frac{G \cdot M_T \cdot M_L}{d^2}$$

$$F_{S/T} = \frac{G \cdot M_T \cdot M_S}{D^2}$$

$$\frac{F_{S/T}}{F_{L/T}} = \frac{G \cdot M_T \cdot M_S}{D^2} \cdot \frac{d^2}{G \cdot M_T \cdot M_L} = \frac{M_S}{M_L} \left(\frac{d}{D} \right)^2 = \frac{1,99 \cdot 10^{30}}{7,3 \cdot 10^{22}} \cdot \left(\frac{3,84 \cdot 10^8}{1,5 \cdot 10^{11}} \right)^2 \approx 178,7$$

شدة القوة المطبقة من طرف الشمس على الأرض أكبر بـ 179 مرة من شدة القوة المطبقة من طرف القمر على الأرض.

- المجموعة المدروسة بالنسبة للمرجع المركزي الأرضي : القمر
- القوى الخارجية المطبقة على القمر : قوة التجاذب $\vec{F}_{T/L}$ المطبقة من طرف الأرض.

بتطبيق القانون الثاني ليوتن نكتب :

$$\vec{F}_{T/L} = \frac{G.M_L M_T}{d^2} \cdot \vec{n} = M_L(a_T \cdot \vec{\tau} + a_N \cdot \vec{n})$$

$$(1) \quad a_N = \frac{G.M_T}{d^2} = \frac{v^2}{d} \quad \text{و} \quad v = cte \quad \text{أي أن} : \quad a_T = \frac{dv}{dt} = 0 \quad \text{إذن،}$$

4.2 - القانون الثالث لکیلر

$$\omega = \frac{v}{d} \quad \text{مع} \quad T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{v} \cdot d \quad \text{الدور المداري للقمر هو :}$$

$$v^2 = \frac{GM_T}{d} \quad \text{و منه :} \quad G \frac{M_T}{d^2} = \frac{v^2}{d} \quad \text{لدينا حسب العلاقة (1) :}$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2}{v^2} d^2 = \frac{4\pi^2}{G.M_T} \cdot d^3 \quad \text{لدينا كذلك :}$$

$$(القانون الثالث لکیلر) \quad \frac{T^2}{d^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_T} = k \quad \text{أي أن :}$$

5.1/5 - ليكون قمر اصطناعي ساكناً بالنسبة للأرض يجب أن :

- يدور في منحى دوران الأرض حول محورها القطبي ؛

- يكون دوره المداري مساوياً للدور حرّكة دوران الأرض حول محورها القطبي.

- يكون مداراته الدائرية في مستوى خط الاستواء

5.2 - ارتفاع القمر الاصطناعي الساكن بالنسبة لسطح الأرض

$$\frac{T^2}{(R+h)^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_T} \quad \text{بتطبيق القانون الثالث لکیلر نكتب :}$$

$$(R+h)^3 = \frac{T^2 \cdot GM_T}{4\pi^2} \quad \text{إذن :}$$

$$h = \left(\frac{T^2 \cdot GM_T}{4\pi^2} \right)^{1/3} - R = \left(\frac{(23,9345.3600)^2 \cdot 6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 5,98 \cdot 10^{24}}{4\pi^2} \right)^{1/3} - 6,4 \cdot 10^6 = 3,58 \cdot 10^7 m \quad \text{و منه :}$$

$$h = 36000 km$$

تمرين 4 قمر اصطناعي مدارة في مستوى خط الاستواء

يدور قمر اصطناعي (S) كتلته $500 kg = 500 m$ على ارتفاع h من سطح الأرض وفق مدار دائري مركزه منطبق مع مركز الأرض.

ندرس حرّكة هذا القمر الاصطناعي في المرجع المركزي الأرضي.

I - بين أن حرّكة (S) منتظمة.

2 - أوجد تعبير السرعة v والدور T للقمر (S) بدلالة h و R شعاع الأرض و g_0 شدة الثقالة عند سطح الأرض، ثم احسب قيمة v وقيمة T .

3 - اذكر إحدى استعمالات هذا القمر (S) ، علما أنه يدور في نفس منحى دوران الأرض حول محورها القطبي.

$$4 - \text{بين أن: } \frac{T^2}{(R+h)^3} = k \quad ; \quad \text{استنتج قيمة كتلة الأرض.}$$

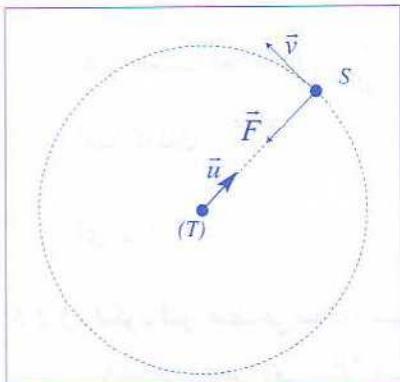
معطيات : $R = 6380\text{km}$; $G = 6,67 \cdot 10^{-11}\text{N.m}^2.\text{kg}^{-2}$; $h = 36000\text{km}$; $g_0 = 9,81\text{m.s}^{-2}$

حل

1 - البرهنة على أن حركة (S) منتظمة

يُخضع القمر (S) أثناء دورانه حول الأرض إلى قوة التجاذب الكوني \vec{F} ، بحيث :

$$\vec{F} = \frac{-G.M.m}{(R+h)^2} \cdot \vec{u}$$



تطبيق القانون الثاني لنيوتن على القمر (S) في المرجع المركزي الأرضي نكتب :

$$\vec{a} = \frac{-G.M}{(R+h)^2} \cdot \vec{u} \quad ; \quad m \cdot \vec{a} = \frac{-G.M.m}{(R+h)^2} \cdot \vec{u}$$

يعبر عن التسارع \vec{a} للقمر الاصطناعي في أساس فريني بالعلاقة :

$$(1) \quad \vec{a} = \frac{dv}{dt} \cdot \vec{\tau} + \frac{v^2}{R+h} \cdot \vec{n}$$

$$(2) \quad \vec{a} = \frac{GM}{(R+h)^2} \cdot \vec{n} \quad ; \quad \text{نحصل على:}$$

مقارنة العلاقات (1) و(2) نحصل على :

$$(3) \quad a = a_N = \frac{v^2}{R+h} = \frac{GM}{(R+h)^2} \quad ; \quad \text{أي أن: } v = cte \quad \text{، مما يدل على أن الحركة دائرية منتظمة وتتسارعها هو: } a_T = \frac{dv}{dt} = 0$$

2 - تعبير v وتعبير T

$$(4) \quad v^2 = \frac{GM}{(R+h)} \quad ; \quad \text{نحصل على:}$$

$$g = \frac{GM}{(R+h)^2} \quad ; \quad \text{فإن: } F = mg = \frac{G.M.m}{(R+h)^2} \quad ; \quad \text{ويمـا أـن:}$$

$$g = g_0 = \frac{GM}{R^2} \quad ; \quad h = 0 \quad ; \quad \text{عند سطح الأرض، يكون } g = g_0 \quad \text{و} \quad h = 0 \quad ; \quad \text{بتعمـيـض } GM \text{ بـ } g_0 \cdot R^2 \text{ في العلاقة (3) نحصل على:}$$

$$v = R \sqrt{\frac{g_0}{R+h}} \quad ; \quad \text{ومنه:} \quad \frac{v^2}{R+h} = g_0 \cdot \frac{R^2}{(R+h)^2}$$

$$v = 6380 \cdot 10^3 \sqrt{\frac{9,81}{42380 \cdot 10^3}} = 3,0 \cdot 10^3 \text{ m.s}^{-1}$$

تعبير T : ينجز القمر دورة كاملة وفق مسار دائري محيطه $2\pi(R+h)$ خلال المدة T بالسرعة v .

$$2\pi(R+h) = v \cdot T \quad ; \quad \text{إذن:}$$

$$2\pi(R+h) = R \cdot \sqrt{\frac{g_0}{R+h}} \cdot T$$

$$(5) \quad T = \frac{2\pi}{R} \sqrt{\frac{(R+h)^3}{g_0}} = \frac{2\pi}{6380 \cdot 10^3} \sqrt{\frac{(42380 \cdot 10^3)^3}{9,81}} = 86749 \text{ s} = 24 \text{ h}$$

3. استعمال القمر الاصطناعي (S)

يدور القمر (S) في نفس منحى دوران الأرض، ومداره يرتجد في مستوى خط الاستواء، ودوره المداري يساوي دور دوران الأرض حول محورها القطبي، إذن فهو قمر يbedo ساكناً بالنسبة لنقطة من سطح الأرض (ملاحظة أرضية)

نذكر من بين استعمالات هذا القمر، الاتصالات التلفزية واللاسلكية.

4. البرهنة واستنتاج كتلة الأرض

$$(6) \quad \frac{T^2}{(R+h)^3} = \frac{4\pi^2}{g_0 R^2} \quad \text{ومنه:} \quad T^2 = \frac{4\pi^2}{R^2} \cdot \frac{(R+h)^3}{g_0}$$

$$(F=P) \quad mg_0 = \frac{G.M.m}{R^2} \quad \text{بالعلاقة:} \\ g_0 \cdot R^2 = GM \quad \text{ومنه:}$$

$$\text{نعرض } g_0 \cdot R^2 \text{ بتعويذها في العلاقة (6)، نحصل على:} \\ \frac{T^2}{(R+h)^3} = \frac{4\pi^2}{G.M} = k$$

$$\text{حساب الكتلة } M \\ M = \frac{4\pi^2(R+h)^3}{G \cdot T^2} = \frac{4\pi^2(6380.10^3 + 36.10^6)^3}{6.67 \cdot 10^{-11} \cdot (86749)^2} = 5.98 \cdot 10^{24} \text{ kg}$$

سرعة الاستقمار

5

لاستقامار قمر اصطناعي، تقوم مركبة فضائية بنقله خارج الغلاف الجوي وتدفعه في مداره بسرعة بدئية v_0 .

توجد قيمتان خاصتان لسرعة الاستقمار عند نقطة التحرير بالنسبة لارتفاع معين عن سطح الأرض:

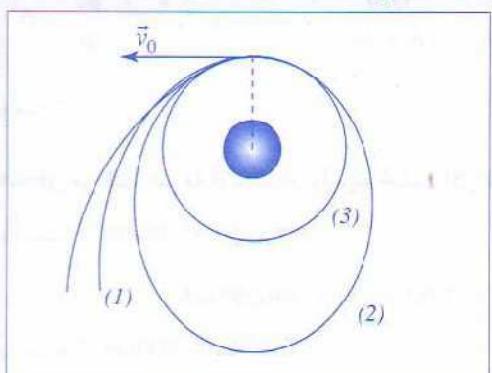
- سرعة الاستقمار الدائري v_s :

- سرعة التحرير v_L .

• عندما تكون $v_s = v_0$ ، يكون المدار دائرياً.

• عندما تكون $v_L < v_0$ ، يكون المدار إهليلجيّاً.

• عندما يكون $v_L \geq v_0$ ، يكون المدار شلجمياً، ولا يحدث استقامار القمر الاصطناعي. يسمى القمر الاصطناعي في هذه الحالة مسباراً فضائياً.



$v_L(km.h^{-1})$	$v_s(km.h^{-1})$	الارتفاع $h(km)$
39640	28029	200
37940	26832	800
15620	11044	36000

1- تعرف على مختلف الوضعيات في الشكل أعلاه

2- أوجد تعويذ سرعة الاستقمار بدلالة ارتفاع نقطة التحرير.

3- تحقق من القيم الواردة في الجدول جانبه.

4- يوافق أحد ارتفاعات نقطة التحرير ارتفاع قمر ساكن بالنسبة للأرض.

عين هذا الارتفاع وحدد الشروط التي يجب توفرها لكي يكون هذا

القمر ساكن بالنسبة للأرض.

$$G = 6.67 \cdot 10^{-11} N.m^2 kg^{-2}$$

$$\text{معطيات: كتلة الأرض: } M = 5.98 \cdot 10^{24} \text{ kg}$$

$$R = 6380 \text{ km}$$

شعاع الأرض:

1- تعين المسارات

- المسار (1) : مدار شلجمي يوافق v_L

- المسار (2) : مدار إهليجي يوافق $v_s < v_0 < v_L$

- المسار (3) : مدار دائري يوافق $v_0 = v_s$

2- تعيير سرعة الاستقمار

يخضع القمر الاصطناعي في المرجع الأرضي، إلى قوة التجاذب المطبقة من طرف الأرض : \vec{u}
بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على القمر الاصطناعي، نكتب :



$$\|\vec{u}\| = \|\vec{n}\| = 1 \text{ و } \vec{u} = -\vec{n}$$

$$m.\vec{a} = -\frac{G.M.m}{(R+h)^2} \vec{u}$$

$$(1) \quad \vec{a} = -\frac{G.M}{(R+h)^2} \vec{u} \quad \text{أي أن :}$$

يعبر عن التسارع \vec{a} في أساس فريني بالعلاقة :

$$(2) \quad \vec{a} = \frac{dv}{dt} \cdot \vec{\tau} + \frac{v_0^2}{R+h} \cdot \vec{n}$$

مقارنة حدي المتساوين (1) و (2) نكتب :

$$1m.s^{-1} = 3,6km.h^{-1}$$

$$a = a_N = \frac{v_0^2}{R+h} = \frac{GM}{(R+h)^2} \quad \text{أي أن } \frac{dv}{dt} = 0 \quad \text{و } v = cte$$

$$v_0 = \sqrt{\frac{GM}{R+h}} \quad \text{و منه :}$$

3- التحقق من قيمة سرعة الاستقمار بالنسبة لـ مختلف الارتفاعات

- بالنسبة لـ $h_1 = 200km$

$$v_1 = \sqrt{\frac{G.M_T}{R+h_1}} = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 5,98 \cdot 10^{24}}{(6380+200) \cdot 10^3}} \approx 7786 m.s^{-1} = 28029 km.h^{-1}$$

- بالنسبة لـ $h_2 = 800km$

$$v_2 = \sqrt{\frac{G.M_T}{R+h_2}} = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 5,98 \cdot 10^{24}}{(6380+800) \cdot 10^3}} \approx 7453 m.s^{-1} \approx 26832 km.h^{-1}$$

- بالنسبة لـ $h_3 = 36000km$

$$v_3 = \sqrt{\frac{G.M_T}{R+h_3}} = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 5,98 \cdot 10^{24}}{(6380+36000) \cdot 10^3}} \approx 3068 m.s^{-1} \approx 11044 km.h^{-1}$$

4- شروط القمر الاصطناعي الساكن

يكون القمر الاصطناعي، ساكناً بالنسبة للأرض، عند الارتفاع $h = 36000km$

الشروط التي ينبغي توفرها ليظهر القمر الاصطناعي ساكناً بالنسبة للأرض هي أن :

- يدور القمر في منحى دوران الأرض حول محور قطبيها،

- يساوي دوره المداري T دور حركة الدوران الخاصة للأرض حول محورها القطبي.

- يوجد مدار القمر في مستوى خط الاستواء للأرض.

زراء اليمامة، قمر اصطناعي مغربي يقوم بمهام مراقبة الحدود الجغرافية للمملكة وبالتالي التواصل والاستشعار عن بعد. وقد أتجر هذا القمر من طرف خبراء المركز الملكي للاستشعار البعد الغضائي بتعاون مع خبراء دوليين.

تم وضع زراء اليمامة في مداره يوم 10 دجنبر 2001 على ارتفاع h من سطح الأرض. ينجز هذا القمر الأصطناعي (S) حوالي 14 دورة حول الأرض في اليوم الواحد.

تفترض مسار (S) دائريا، وتدرس حركته في المرجع المركزي الأرضي.

نتغير الأرض ذات تماثل كروي لتوزيع الكتلة.

نهمل أبعاد (S) أمام المسافة الفاصلة بينه وبين مركز الأرض.

المعطيات:

$$\text{ثابت التجاذب الكوني: } G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N.m}^2 \text{ kg}^{-2} \text{ (SI)} .$$

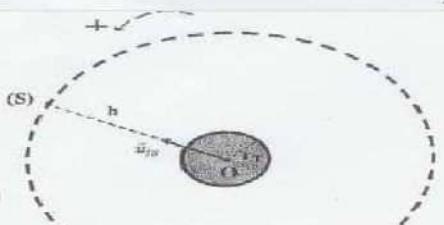
$$\text{شعاع الأرض: } r_T = 6350 \text{ km} .$$

$$\text{شدة مجال الثقالة على سطح الأرض: } g_0 = 9,8 \text{ m.s}^{-2} .$$

$$\text{الدور } T \text{ للأرض حول المحور القطبي: } T = 84164 \text{ s} .$$

$$\text{الارتفاع: } h = 1000 \text{ km} .$$

$$\vec{v}_{\text{س}} : \text{متوجهة واحدة موجهة من } O \text{ نحو } S .$$



الشكل 1

1- انقل تبیانة الشکل 1 ومثل علیها متوجهة السرعة \vec{v}_s للقمر الاصطناعي (S) ومثل كذلك متوجهة قوة التجاذب الكوني التي تطبقها الأرض على (S). (0,5 ن)

2- أعط التعبير المتوجه لقوة التجاذب الكوني التي تطبقها الأرض على (S). (0,25 ن)

3- اكتب في أساس فريني، تعبير متوجه التسارع لحركة (S). (0,5 ن)

4- بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على مركز قصور القمر الاصطناعي (S) :

4.1- بين أن حركة (S) دائriaة منتظمة. (0,75 ن)

4.2- اكتب تعبير v_s بدالة r_T و h ؛ واحسب قيمتها. (0,75 ن)

$$5- \text{بين أن كتلة الأرض هي } M_T \approx 6 \cdot 10^{24} \text{ kg} .$$

6- بين أن القمر الاصطناعي (S) لا يبدو ساكنا بالنسبة لملاحظ أرضي. (0,75 ن)

7- يقوم قمر اصطناعي (S) بالدوران حول الأرض بسرعة زاوية ω بحيث يبدو ساكنا بالنسبة لملاحظ أرضي ويرسل صورا إلى الأرض تعتمد في التوقعات الجوية.

7.1- أثبت العلاقة: $T = 2\pi \sqrt{r^3 / g_0}$ ؛ حيث r المسافة الفاصلة بين سطح الأرض والقمر الاصطناعي. (0,75 ن)

7.2- أوجد قيمة ω . (0,75 ن)

2- الموضوع الثاني: موضوع باكالوريا مغربية الفيزياء الدورة الاستراكية علوم فizيانية 2010

المريخ هو أحد كواكب النظام الشمسي الذي يمكن رصده بسهولة في السماء بسبب إضاءته وألوانه الأحمر، وله قمران طبيعيان هما فوبوس وديموس. اهتم العلماء بدراسةه منذ زمن بعيد وأرسلت إليه في العقود الأخيرة عدة مركبات فضائية استكشافية مكنت من الحصول على معلومات هامة حوله. يقترح هنا النموذرين تحديد بعض المقادير الفيزيائية المتعلقة بهذا الكوكب.

المريخ وقمراته

المعطيات: - كتلة الشمس: $M_S = 2 \cdot 10^{30} \text{ kg}$

- شعاع المريخ: $R_M = 3400 \text{ km}$

- ثابت التجاذب الكوني: $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N.m}^2 \text{ kg}^{-2} \text{ (SI)}$

- دور حركة المريخ حول الشمس: $T_M = 687 \text{ jours}$

- شدة الثقالة على سطح الأرض: $g_0 = 9,8 \text{ N.kg}^{-1}$

نعتبر أن للشمس والمريخ تماثلاً كروياً لتوزيع الكتلة.

1- تحديد شعاع مسار حركة المريخ وسرعته:

نعتبر أن حركة المريخ في المرجع المركزي الشمسي دائرياً، سرعتها V وشعاع مسارها r (نهمل أبعاد المريخ أمام المسافة الفاصلة بينه وبين مركز الشمس، كما نهمل القوى الأخرى المطبقة عليه أمام قوة التجاذب الكوني التي تطبقها الشمس).

1.1- مثل على تبیانة القوة التي تطبقها الشمس على المريخ. (0,5 ن)

1.2- اكتب بدالة G و M_S و M_M و r تعبير الشدة F_{SM} لقوة التجاذب الكوني التي تطبقها الشمس على المريخ.

1.3- بتطبيق القانون الثاني لنيوتن بين أن $(M_M)^2 / r^3$ تمثل كتلة المريخ

1.3.1- حركة المريخ حركة دائriaة منتظمة.

$$1.3.2- \text{العلاقة بين الدور والشعاع هي: } \frac{T_M^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_S} ; \text{ و لأن قيمة } \pi \text{ هي: } r \approx 2,3 \cdot 10^{11} \text{ m} .$$

1.4- أوجد السرعة V .

2- تحديد كتلة المريخ وشدة الثقالة على سطحه:

نعتبر أن القمر فوبوس يوجد في حركة دائriaة منتظمة حول المريخ على المسافة $z = 6000 \text{ km}$ من سطحه.

دور هذه الحركة هو $T_p = 460 \text{ min}$ (نهمل أبعاد فوبوس أمام باقي الأبعاد).

بدراسة حركة فوبوس في مرجع أصله منطبق مع مركز المريخ، والذي نعتبره غاليليا، أوجد:

2.1- الكتلة M_M للمريخ. (1 ن)

2.2- شدة الثقالة g_{M_M} على سطح المريخ وقارتها بالقيمة $g_0 = 3,8 \text{ N.kg}^{-1}$ التي تم قياسها على سطحه باعتماد أجهزة متطورة. (1,5 ن)

تمكن معرفة حركة الأقمار الصناعية حول الأرض وحركة الأرض حول الشمس من مقارنة كتلة الشمس m_s بكتلة الأرض m_r .

معطيات: تعتبر قمراً اصطناعياً ساكناً بالتناسب للأرض، كتلته m وشعاع مداره الدائري في المرجع المركزي الأرضي هو $km = 4,22 \cdot 10^4$. $r = T^2$.

- الدور المداري لحركة القمر الاصطناعي حول الأرض هو T .

- الدور المداري لحركة الأرض حول الشمس في المرجع المركزي الشمسي هو $T_r = 365,25 \text{ jours}$.

- شعاع المدار الدائري لحركة مركز الأرض حول الشمس هو $km = 1,496 \cdot 10^8$. $r = T^2$.

- دور دوران الأرض حول محورها القطبى هو $T_0 = 24 \text{ heures}$.

- فرمز G لثابتة التجاذب الكونى ونعتبر أن كلما من الأرض والشمس لهما توزيع تصالى للكتلة.

نهمل تأثير الكواكب الأخرى على كل من الأرض والقمر الاصطناعي.

1 - بين أن حركة القمر الاصطناعي دائرية منتظمة في المرجع المركزي الأرضي. و استخرج تعبير الدور T بدلالة G و m_s و m_r .

2 - يعبر عن القانون الثالث لكيلر بالنسبة لحركة القمر الاصطناعي حول الأرض بالعلاقة:

$$\frac{T^2}{r^3} = K \quad \text{حيث } K \text{ ثابتة : أوجد تعبير } K \text{ بدلالة } G \text{ و } m_r.$$

3 - أوجد تعبير النسبة $\frac{m_s}{m_r}$ بدلالة r و T_r و T . احسب قيمتها.

3-الموضوع الرابع :

قرر مركز للأبحاث الفضائية إرسال بعثة من الرواد للفضاء من أجل دراسة بيئية للغلاف الجوي للأرض.
دراسة بعض مراحل الرحلة.

الجزء الأول : مرحلة الانطلاق

عند تشغيل المحرك يكون الانطلاق راسياً وننقبل أن انفجاع الغازات المحترفة يكفى قوة خارجية شدتها $N = 32,4 \cdot 10^6$ نسمى $F = 32,4 \cdot 10^6$ قوة الدفع. نهمل قوى الاحتكاك ونعتبر شدة مجال الثقلة ثابتة $s^2 = 9,81 \text{ m/s}^2$ وكتلة المركبة عند الانطلاق $M = 2041 \cdot 10^3 \text{ Kg}$

1 - أجرد القوى المطبقة على المركبة الفضائية عند لحظة الانطلاق. 2- احسب سلargo المركبة a_0 عند لحظة الانطلاق.

3- احسب السرعة و الارتفاع التي تصل إليها المركبة عند التاريخ $t = 2,5 \text{ mn}$ إذا افترضنا أن التسارع ثابت.

4- في الحقيقة سرعة المركبة أكبر من السرعة التي تم حسابها سابقاً. أعط تفسيراً لذلك.

الجزء الثاني : الحركة الدائرية حول الأرض

بعد 10 mn من الانطلاق، تدخل المركبة إلى مدارها الدائري حول الأرض على ارتفاع $z = 300 \text{ Km}$ و تكون كتلتها $m = 69,68 \cdot 10^3 \text{ Kg}$. نعتبر المركبة نقطة مادية والأرض كروية الشكل شعاعها $R_t = 6400 \text{ km}$.

1- مثل على الشكل 2 متجهة القوة المطبقة على المركبة.

2- بتطبيق القانون الثاني لنيوتون أوجد تعبير سلargo المركبة بدلالة G , M_t , R_t , z .

3- أعط تعبير سرعة المركبة بدلالة G , M_t , r . $r = R_t + z$.

4- تحقق من القانون الثالث لكيلر.

5- علماً أن سرعة المركبة هي $V_2 = 7,74 \text{ Km/s}$ احسب كتلة الأرض M_t .
نعطي: $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 \cdot \text{kg}^{-2}$.

الجزء الثالث: مرحلة النزول : فتح المظلة

خلال مرحلة النزول تكون حركة المركبة رأسية. عند ارتفاع Z_1 تفتح المظلة المرتبطة بالمركبة فتخضع المجموعة إلى قوة احتكاك منحاماً معاكساً لمنحي متجهة السرعة و يمكن نجدتها بـ: $F_Z = k \cdot V_Z^2$ حيث V_Z سرعة المركبة على المحور OZ ثابتة.

نهمل دافعة ارخميدس و نختار المحور Oz موجة نحو الأعلى أصله O عند سطح الأرض.

1- أكتب المعادلة التفاضلية التي تتحققها السرعة V_Z .

2- تصل سرعة المركبة إلى قيمة حدية $V_L = 10 \text{ m/s}$. أحسب قيمة الثابتة k محدداً وحدتها.
نعتبر كتلة المركبة ثابتة وتساوي m .

انفلات جسم من المركبة

2- عندما تصل المركبة إلى النقطة M_0 ذات الإحداثيين $(0, i, k)$ نعتبر، غالباً بسرعة $V_L = 10 \text{ m/s}$ في لحظة تغيرها أصلًا للتاريخ، ينفلت جسم S من المركبة بسرعة V_2 تكون زاوية $\alpha = 11^\circ$ مع الخط الرأسى.(الشكل 2)

1- أكتب المعادلين الزمئيين لحركة الجسم في المعلم $(0, i, k)$.



2- أكتب المعادلة الزمئية لحركة المركبة.

3- حدد أيهما يصل إلى سطح الأرض أولاً المركبة أم الجسم.

4- حدد المدة الزمئية الفاصلة بين وصول كل منهما إلى سطح الأرض.

1- تصحيح الموضوع الأول: موضوع بакالوريا مغربية الفيزياء الدورة الاستدراكية علوم فизيائية 2008

$$a_s = \frac{v^2}{r_T + h} \quad a_t = \frac{dv}{dt} \quad \vec{a} = a_s \vec{n} + a_t \vec{n} \quad -3 \quad \vec{F}_{T/S} = -G \frac{M_T m_s}{(r_T + h)^2} \vec{n}_{TS} \quad -2$$

1) معاشرة للمسار ووجهة في نفس منحى الحركة
بتطبيق القانون الثاني لنيوتن

4-2. نعلم ان وزن الجسم في الارتفاع h يساوي قوة التجاذب المطبقة عليه من طرف الأرض في هذا الموضع:

$$m_s a_n = m_s g_h \quad F_{T/S} = P_h \quad \text{أي :}$$

$$\frac{v_s^2}{r_T + h} = g_s \frac{r_T^2}{(r_T + h)^2} \quad a_n = \frac{v_s^2}{r_T + h} \quad \therefore g_h = g_s \frac{r_T^2}{(r_T + h)^2} \quad a_n = g_h$$

$$v_s = r_T \sqrt{\frac{g_s}{r_T + h}} = 6350.10^3 m \sqrt{\frac{9.8 m.s^{-2}}{(6350+1000).10^3 m}} = 7.10^3 m/s \quad \text{ت.ع:}$$

$$G \frac{m_s M_T}{(r_T + h)^2} = m_s g_s \frac{r_T^2}{(r_T + h)^2} \quad F_{T/S} = P_h \quad -5$$

$$G M_T = g_s r_T^2$$

$$M_T = \frac{g_s r_T^2}{G} = \frac{9.8 m.s^{-2}.(6350.10^3 m)^2}{6.67.10^{-11} N.m^2.kg^{-2}} = 5.92.10^{24} kg \approx 6.10^{24} kg$$

7) لكي يbedo القمر الإصطناعي ساكننا بالنسبة لملاحظ أرضي يجب أن يكون دوره

وبالتالي فهو لا يbedo بما ان القمر الإصطناعي -اليمامة- ينجز 14 دورة في اليوم فإن دوره: $T_s = T = 24h$
ساكننا بالنسبة لملاحظ أرضي . $T_s = \frac{T}{14} = \frac{24h}{14} \neq T$

$$F = m.a_N \quad \text{القانون الثاني لنيوتن :} \quad 1-7$$

$$v_s = (r_T + h)\omega \quad \text{مع :} \quad G \frac{m_s M_T}{(r_T + h)^2} = m_s \cdot \frac{v_s^2}{r_T + h} \quad \text{أي :}$$

$$G M_T = (r_T + h)^3 \omega^2 \quad \Leftarrow \quad G \frac{M_T}{(r_T + h)^2} = (r_T + h)\omega^2 \Leftarrow \quad G \frac{m_s M_T}{(r_T + h)^2} = m_s \cdot (r_T + h)\omega^2$$

$$\text{بما أن } G \text{ و: } M_T \text{ ثابتين فإن :} \quad (r_T + h)^3 \omega^2 = C^{\text{te}}$$

2-7 القمر الإصطناعي يbedo ساكننا بالنسبة لملاحظ أرضي \Leftarrow دوره مساو لدور حركة دوران الأرض حول نفسها أي : $T_s = T = 24h$

$$(r_T + h)^3 = \frac{G M_T T^2}{4\pi^2} \Leftarrow \frac{G M_T}{(r_T + h)^3} = \frac{4\pi^2}{T^2} \Leftarrow \omega = \frac{2\pi}{T} \quad \text{مع :} \quad G M_T = (r_T + h)^3 \omega^2 \quad \text{ولدينا :}$$

$$h = \sqrt[3]{\frac{G M_T T^2}{4\pi^2}} - r_T \quad \Leftarrow \quad r_T + h = \sqrt[3]{\frac{G M_T T^2}{4\pi^2}}$$

$$h = \sqrt[3]{\frac{6.67.10^{-11} N.m^2.kg^{-2}.6.10^{24} kg.[24.(3600s)]^2}{4\pi^2}} - 6350.10^3 m = 3.595.10^6 m \approx 3.6.10^6 m = 3600 km \quad \text{ت.ع:}$$

2- تصحيح الموضوع الثاني: موضوع باكالوريا مغربية الفيزياء الدورة الاستدراكية علوم فизيائية 2010

$$1-1 \text{ - الدرس 1-2 } 1-3-1 \text{ الدور ثابت } \Leftarrow \text{السرعة ثابتة } \Leftarrow \text{التسارع منظمي ، لأن } 0 = \frac{dv}{dt} \text{ والقوة}$$

مركبة \Leftarrow حركة المريخ حول الشمس دورانية منتظمة. 2-3-1 بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على كوكب المريخ $\vec{F}_{S/M} = m_M \cdot \vec{a}_G$ نجد

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_S} \quad T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{GM_S}} \quad \Leftarrow \omega = \frac{v}{r} = \frac{2\pi}{T} \quad \text{ولدينا :} \quad v = \sqrt{G \cdot \frac{M_S}{r}} \quad \Leftarrow G \cdot \frac{M_M \cdot M_S}{r^2} = M_M \cdot \frac{v^2}{r}$$

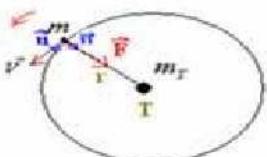
$$\vec{F}_{M/F} = m_F \cdot \vec{a}_G \quad 2-1-2 \quad 1-4 \quad v = \sqrt{\frac{6.67.10^{-11} \times 2.10^{30}}{2.3.10^{11}}} = 24.10^3 m/s$$

$$\text{بعد الاسفاط على المنظمي :} \quad \text{مع } M_M = \frac{v^2 \times (R_M + z)}{G} \quad \Leftarrow G \cdot \frac{M_M}{R_M + z} = v^2 \quad \Leftarrow G \cdot \frac{M_M \cdot M_P}{(R_M + z)^2} = M_P \cdot \frac{v^2}{R_M + z}$$

$$2-2 \quad M_M = \frac{4\pi^2 \times (R_M + z)^3}{T_p^2 \cdot G} = 6.45.10^{23} kg \quad \text{وهي } \Leftarrow \text{كتلة المريخ :} \quad v = \frac{2\pi(z + R_M)}{T_p}$$

3- تصحيح الموضوع الثالث: باكالوريا مغربية الفيزياء الدورة الاستدراكية علوم رياضية

1 - يخضع القمر الإصطناعي خلال حركته في المرجع المركزي الأرضي إلى قوة التجاذب الكوتية المطبقة عليه من طرف الأرض: $\vec{F} = G \cdot \frac{m_s M_T}{r^2} \vec{n}$ اتجاهية مركبة.



بما أن القمر الاصطناعي ساكن بالنسبة للأرض فإن سرعته ثابتة وبذلك نستنتج أن تسار عه المعاكس منعدم .

$$a_r = \frac{dv}{dt} = 0$$

$$a_r = \frac{v^2}{r}$$

$$\vec{a} = \vec{a}_r + \vec{a}_n = \vec{a}_n$$

$$\vec{a} = \vec{a}_n = G \cdot \frac{m_T}{r^2} \vec{n}$$

$T = \frac{2\pi}{\omega} = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot m_T}}$	$v = \sqrt{G \cdot \frac{m_T}{r}}$ الدور :	$v^2 = G \cdot \frac{m_T}{r} \Leftrightarrow G \cdot \frac{m \cdot m_T}{r^2} = m \cdot \frac{v^2}{r}$ $\omega = \frac{v}{r} = \frac{1}{r} \sqrt{G \frac{m_T}{r}} = \sqrt{G \frac{m_T}{r^3}}$ $v = r\omega$
---	---	--

بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على الأرض التي تخضع لقوة التجاذب الكوني المطبقة عليها من طرف الشمس :

$$G \cdot \frac{m_T \cdot m_S}{r^2} = m_T \cdot \frac{v_T^2}{r_T}$$

$$\vec{F}_{S,T} = m \vec{a}_G$$

$$T_T = \frac{2\pi}{\omega_T} = 2\pi \sqrt{\frac{r_T^3}{G \cdot m_T}} \Leftrightarrow \omega_T = \frac{v_T}{r_T} = \frac{1}{r_T} \sqrt{G \frac{m_S}{r_T^3}} = \sqrt{G \frac{m_S}{r_T^3}} \Leftrightarrow v_T = \sqrt{G \frac{m_S}{r_T}}$$

$$k = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_T} \quad \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_T} \quad \Leftrightarrow \quad \frac{T^2}{4\pi^2} = \frac{r^3}{G \cdot m_T}$$

$$m_S = \frac{4\pi^2 r_T^3}{G T_T^2} \quad \text{ومنه :} \quad \frac{T_T^2}{r_T^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_S}$$

ورأينا بأن تعبير القانون الثالث لكثير بالنسبة لحركة الأرض حول القمر :

$$\frac{m_S}{m_T} = \left(\frac{r_T}{r} \right)^3 \cdot \left(\frac{T}{T_T} \right)^2 = \left(\frac{1,496 \cdot 10^8 \text{ km}}{4,22 \cdot 10^4 \text{ km}} \right)^3 \cdot \left(\frac{1}{365,25} \right)^2 = 3,34 \cdot 10^5 \quad \text{ومنه نستخرج :} \quad m_T = \frac{4\pi^2 r^3}{G T^2} \Leftrightarrow \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot m_T}$$

4- تصحيح الموضوع الرابع

$$z = \frac{1}{2} a t^2 = 68175 \text{ m} \quad \text{و} \quad v = a \cdot t = 6,06 \text{ m/s}^2 \quad -3 \quad a_o = \frac{32,4 \cdot 10^6}{2041 \cdot 10^3} - 9,81 = 6,06 \text{ m/s}^2 \quad \text{عذرا} \quad a_o = \frac{F}{m} - g \quad -2 \quad \vec{P} \quad \vec{F} \quad -1-I$$

$$-2 \quad \text{بما ان :} \quad g_z = g_o \cdot \frac{R_T^2}{(R_T + z)^2} \quad \text{فإن وزن المركبة يتناقص كلما ابتعدنا عن الأرض} \leftarrow \text{التسارع} \leftarrow \text{يتناقص ومنه فإن سرعة}$$

المركبة أكبر من القيمة التي تم حسابها.

$$r = R_T + z \quad \text{مع} \quad v = \sqrt{G \frac{M_T}{r}} \quad -3 \quad a = G \frac{M_T}{(R_T + z)^2} \quad -2 \quad \vec{v}_s: \text{مماسة للمسار ووجهة في نفس منحى الحركة.} \quad -1-III$$

$$-P + F_z = m \cdot a_z \quad \begin{array}{c} z \\ \uparrow \\ \text{---} \\ \text{---} \\ \text{---} \\ \uparrow \end{array} \quad \Leftrightarrow \vec{P} + \vec{F} = m \vec{a} \quad -1-III \quad M_T = \frac{v^2 \cdot r}{G} = 6 \cdot 10^{24} \text{ kg} \cdot 5 \quad \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_T} = C_{te} \cdot 4$$

$$k = \frac{m \cdot g}{v^2} = \frac{69,68 \cdot 10^3 \times 9,81}{100} \approx 6,8 \cdot 10^3 \text{ kg m}^{-1} \quad v^2 = \frac{g \cdot m}{k} \Leftrightarrow \frac{dv_z}{dt} = \frac{k}{m} \cdot v_z^2 - g \Leftrightarrow -m \cdot g + k \cdot v_z^2 = m \cdot \frac{dv_z}{dt} \quad \text{أي :}$$

$$\text{انفلات المركبة} \quad -1 \quad \text{عند لحظة الانفلات} \quad t=0 \quad \vec{v}_2 \quad \text{لها مركبتين :} \quad \begin{cases} v_2 x = +v_2 \cdot \sin \alpha \\ v_2 z = -v_2 \cdot \cos \alpha \end{cases} \quad \text{بتطبيق القانون الثاني لنيوتن على الجسم}$$

$$\Leftrightarrow v_x = -g \cdot t - v_2 \cdot \cos \alpha \Leftrightarrow a_x = -g \Leftrightarrow -P = m \cdot a_x \quad \vec{P} = m \vec{a}_G$$

$$x = v_2 (\sin \alpha) \cdot t \quad \Leftrightarrow v_x = C_{te} = v_2 \sin \alpha \Leftrightarrow a_x = 0 \Leftrightarrow 0 = m \cdot a_x \quad \text{بالإسقاط على Ox} \quad z = -\frac{1}{2} g t^2 - v_2 (\cos \alpha) \cdot t + z_0$$

$$2-2 \quad \text{المركبة وصلت سرعتها إلى القيمة الحدية} \quad v_L \quad \text{وبالتالي حركتها منتظمة :} \quad \text{عند} \quad t=0 \quad \text{المقدمة} \quad \text{وصلت سرعتها إلى القيمة الحدية} \quad v_L \quad \text{ومنها حركتها منتظمة :} \quad \text{عند} \quad t=0$$

$$t = \Leftrightarrow 0 = -4,9 \cdot t^2 - (7,74 \cdot 10^3 \cdot \cos 11) \cdot t + 3 \cdot 10^3 \Leftrightarrow z = 0 \Leftrightarrow t_1 \approx 1,55 \cdot 10^3 \text{ s} \Leftrightarrow 0 = -4,9 \cdot 10^{-3} \cdot t^2 - 7,6 \cdot t + 3 \Leftrightarrow 0 = -4,9 \cdot t^2 - 7,6 \cdot 10^3 \cdot t + 3 \cdot 10^3$$

$$\text{عندما تصل المركبة إلى سطح الأرض :} \quad S \quad \text{الجسم} \quad S \quad \text{ يصل قبل المركبة.}$$

$$\Delta t = t_2 - t_1 \quad -4-2$$