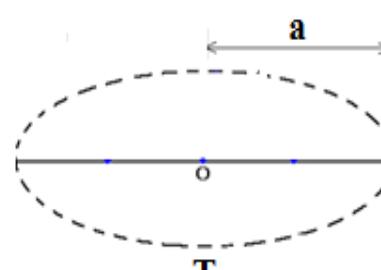
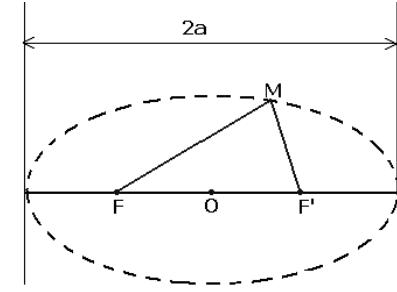


هذا الملف تم تحميله من موقع Talamid.ma

الأقمار الاصطناعية و الكواكب

Satellites artificiels et planètes

I- القوانين الثلاثة "لكليلر":

القانون 3 : قانون الأ دور.	القانون 2: قانون المساحات	القانون 1: قانون المدارات الإهليجية
يتناصف مربع الدور المداري بـ a^3 مع مكعب نصف طول المحور الكبير للإهليج : $\frac{T^2}{a^3} = k$ 	"تکسق القطعة [SP]" التي تربط مركز الشمس بـ "النقطة الكوكب مساحات متساوية في مدد زمنية متساوية"	"مسار مركز قصور كوكب ، في المرجع المركزي الشمسي ، إهليج يشكل مركز الشمس إحدى بؤرتيه". $MF + MF' = 2a = Cte$ 

II- الحركة الدائرية المنتظمة

تعريف " تكون حركة نقطة دائرية منتظمة إذا كان مسار هذه النقطة المتحركة دائرية و قيمة سرعتها ثابتة".

ميزات الحركة الدائرية المنتظمة:

دور الحركة	التسارع	السرعة
هو مدة لازمة لإنجاز دورة كاملة $T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi r}{v}$	بالنسبة لحركة دائرية منتظمة ، منتجة التسارع مركبة انجذابية ، تعبيرها : $\vec{a} = \frac{v^2}{r} \cdot \vec{n} = r \cdot \omega^2 \cdot \vec{n}$	السرعة الزاوية ثابتة: $\omega = \dot{\theta} = \frac{d\theta}{dt} = Cte$ - متجه السرعة \vec{v} متماسة للمسار الدائري ، و منحها هو منحى الحركة : $\vec{u} = r \cdot \omega \cdot \vec{u}$ $\vec{v} = r \cdot \omega \cdot \vec{u}$ متجهة واحدية

ملحوظة: في الحركة الدائرية المنتظمة : $\vec{a} \perp \vec{v}$

الشيطان الأساسيان للحصول على حركة دائرية منتظمة

تكون حركة مركز قصور جسم صلب كتلته m ، دائرية منتظمة ، في معلم غاليلي إذا كان:

منظم المتجهة \vec{F} للقوى الخارجية المطبقة على الجسم الصلب مرکيزيا

المجموع \vec{F} للقوى الخارجية المطبقة على الجسم الصلب مرکيزيا انجذابيا.

III- الحركة المدارية

1- قانون نيوتن للتجاذب الكوني

يحدث بين جسمين (A) و (B) كتلتهما m_A و m_B ، و تفصل بينهما مسافة AB ، تجاذب

$$\vec{F}_{A \rightarrow B} = -\vec{F}_{B \rightarrow A} = -\frac{G \cdot m_A \cdot m_B}{AB^2} \cdot \vec{u}_{AB} \quad \text{حيث: } \vec{F}_{B \rightarrow A} \text{ و } \vec{F}_{A \rightarrow B} \text{ حيث: } \vec{u}_{AB}$$

2- الحركة المدارية للكواكب حول الشمس

المجموعة المدرسية: الكوكب

* جرد القوى المطبقة على الكوكب. قوة التجاذب الكوني

* المرجع: المركزي الشمسي.

$$\vec{a}_G = \frac{dV}{dt} \cdot \vec{u} - \frac{v^2}{r} \cdot \vec{u}_{SP} \quad \text{و: } \vec{F}_S = -G \cdot \frac{M_S \cdot m_P}{r^2} \cdot \vec{u}_{SP}$$

$$\begin{cases} v = Cte \\ r = G \cdot \frac{M_S}{v^2} \end{cases} \quad \text{اي} \quad \begin{cases} \frac{dv}{dt} = 0 \\ \frac{v^2}{r} = G \cdot \frac{M_S}{r^2} \end{cases} \quad \text{* القانون الثاني لنيوتن:}$$

حيث r المسافة الفاصلة بين مركزي قصور الكوكب و الشمس
 تعبر السرعة دوران الكوكب حول الشمس

$$v = \sqrt{G \cdot \frac{M_S}{r}} \quad \text{من خلال العلاقات نستنتج:}$$

تعبر الدور المداري للكوكب حول الشمس

$$T = 2 \cdot \pi \cdot \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M_S}} \quad \text{نستنتج ان تعبر الدور المداري}$$

نعم r و منه $T = \frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot \frac{M_S}{r}}} = \frac{2\pi}{v}$

الدور المداري هو المدة الزمنية التي يستغرقها الكوكب لإنجاز دورة كاملة حول الشمس بسرعة ثابتة.

هذا الملف تم تحميله من موقع Talamid.ma

3- الحركة المدارية لقمر اصطناعي حول كوكب (ارض مثلا)

* المجموعة المدرسية : القمر

* جرد القوى المطبقة على القمر : قوة التجاذب الكوني

* المرجع : المركزي الكوكبي. (الارضي)

$$\vec{F}_{T/S} = -G \frac{M_s M_p}{(R_T + z)^2} \vec{u}_{TS}$$

$$\vec{a}_G = \frac{d\vec{v}}{dt} = -\frac{v^2}{(R_T + z)} \vec{u}_{TS}$$

* القانون الثاني لنيوتون : $\vec{F}_{T/S} = M_s \vec{a}_G$

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{d\vec{v}}{dt} = 0 \\ \frac{v^2}{(R_T + z)} = G \cdot \frac{M_p}{(R_T + z)^2} \end{array} \right.$$

$(R_T + z)$ المسافة الفاصلة بين مركزى قصور الكوكب (الارض) و القمر

G : ثابتة التجاذب الكوني. R_T : شعاع الكوكب (الارض). z : ارتفاع القمر الاصطناعي عن سطح الكوكب. M_p : كتلة الكوكب.

تعتبر السرعة دورة القمر الاصطناعي حول الكوكب

$$v = \sqrt{G \cdot \frac{M_p}{(R_T + z)}}$$

تعتبر الدور المداري للقمر الاصطناعي حول الكوكب

الدور المداري هو المدة الزمنية التي يستغرقها القمر الاصطناعي لإنجاز دورة كاملة حول الكوكب بسرعة ثابتة.

$$T = 2 \cdot \pi \cdot \sqrt{\frac{(R_T + z)^3}{G \cdot M_s}} \quad T = \frac{2\pi}{v} \cdot (R_T + z) \quad \text{ومنه} \quad T = \frac{2\pi}{v} \cdot (R_T + z)$$

نعلم ان $v = \sqrt{G \cdot \frac{M_p}{(R_T + z)}}$ نستنتج ان $T = \frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot \frac{M_p}{(R_T + z)}}}$

ملحوظة : لا تتعلق v سرعة الدوران ولا T الدور المداري بكثافة القمر الاصطناعي بل تتعلق بارتفاعه z بالنسبة لسطح الكوكب.

4- التحقق من القانون الثالث لکیلیلر

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_i} \quad T^2 = 4\pi^2 \cdot \frac{r^3}{G \cdot M_i} \quad \text{اي} \quad T = 2\pi \cdot \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M_i}}$$

نعلم ان $T = \frac{2\pi}{v}$ نستنتج ان $v = \sqrt{\frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot M_i}}}$

حركة دوران الاقمار حول الارض	حركة دوران الكواكب حول الشمس
$v = \sqrt{\frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot M_T}}} = 8,78 \cdot 10^{-14} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3}$ حيث M_T كثافة الارض	$v = \sqrt{\frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot M_S}}} = 2,96 \cdot 10^{-19} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3}$ حيث M_S كثافة الشمس

IV- الاستكمار

"الاستكمار هو وضع قمر اصطناعي في مداره حول الأرض و إعطاءه سرعة كافية تُحَوِّلُه حركة دائيرية منتظمة حول الأرض".

تتم عملية الاستكمار بواسطة مركبة فضائية ، تقوم بدور مزدوج :

حمل القمر الاصطناعي إلى ارتفاع يفوق 200 Km ، حيث الغلاف الجوي الأرضي منعدم تقريبا.

من القمر الاصطناعي ، سرعة تجعله يبقى في مدار دائري حول الأرض حيث $v_0 = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{r_T + z}}$ و منظم المتجهة \vec{v}_0 يحقق العلاقة

نعتبر القمر الاصطناعي خاضعا لقوة التجاذب الأرضي فقط ، بحيث نهمل الاحتكاكات المتعلقة بالجو.

V- الاقمار الساكنة بالنسبة للأرض

1- تعريف

يكون القمر الاصطناعي ساكن بالنسبة للأرض عندما يبقى ثابت بالنسبة لمحاطة على سطح الأرض

مثال : القمر الاصطناعي للراسل التليفزيوني حيث يستقبل الهوائي المقرر اشاراته

2- الشروط الازمة لكي يكون القمر ساكن بالنسبة للأرض

- أن يدور القمر الاصطناعي في نفس منحى دوران الأرض حول محورها القطبي.

- ينبغي يكون مداره في مستوى خط الاستواء.

- أن يكون دوره المداري مساوباً لدور حركة دوران الأرض حول محورها القطبي: أي $T = 23h56min4s$



ملحوظة : الارتفاع الذي يوضع عليه القمر عن سطح الأرض كي يصبح ساكن هو : $h = 36000 \text{ Km}$