

تصميم منظومة عطالية غير مؤطرة:

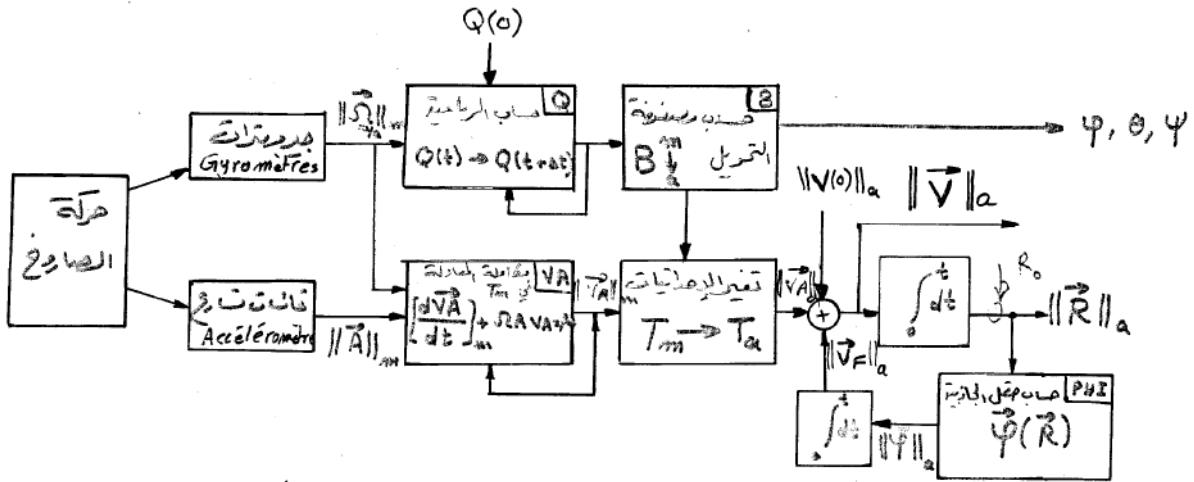
الفرضيات:

- # مدة عمل قصيرة بالنسبة لدور شويلر (حوالي 200 Sec).
- # اعتماد جملة احداثيات شبه مطلقة في مركز الأرض ودورانها معدوم.
- # اعتماد جملة متحركة مثبتة على الصاروخ.

النظام الذي سوف يتم العمل وفقه موضح بالشكل (12).

الدخول:

- # قراءات مقاييس التسارع (القوى النوعية في جملة الجسم).
- # قراءات الجيروسكوبات (السرع الزاوية في جملة الجسم).



الشكل (١٢) منظومة عطالية غير مؤطرة

الخرج:

- # زوايا التوضع في جملة العطالة (Phi, Theta, Psi).
- # السرعة الخطية في جملة العطالة (V_x, V_y, V_z).
- # الموضع (X, Y, Z).

أولاً: حساب وضعية الصاروخ T_m/T_a [الكتلة Q]:

هنا يلزمنا اعتماد طريقة لحل المعادلات المتغيرة مع الزمن (معادلة \dot{B} أو \dot{Q})، منها طرق تحليلية مثل Willox و EDWARDS وطرق رقمية مثل Rung-Kutta.

المعادلات المراد مكاملتها هي:

$$\dot{B} = B \cdot [\ast \Omega_{m/a}]$$

$$\dot{Q} = \frac{1}{2} Q \cdot [\underline{\Omega_{m/a}}]$$

اي:

$$\dot{Q} = \frac{dQ}{dt} = \frac{1}{2} Q \cdot [\underline{\Omega_{m/a}}]$$

وبالشكل المصفوفي:

$$\begin{bmatrix} \dot{Q}_1 \\ \dot{Q}_2 \\ \dot{Q}_3 \\ \dot{Q}_4 \end{bmatrix} = \frac{1}{2} \begin{bmatrix} 0 & -p & -q & -r \\ p & 0 & r & -q \\ q & -r & 0 & p \\ r & q & -p & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} Q_1 \\ Q_2 \\ Q_3 \\ Q_4 \end{bmatrix}$$

ثم تتم عملية الـ Normalization للرباعية:

$$|Q| = (Q_1^2 + Q_2^2 + Q_3^2 + Q_4^2)^{0.5}$$

$$Q_i = \frac{Q_i}{|Q|} \quad ; i = 1, 2, 3, 4$$

ثانياً: حساب مصفوفة التحويل B [الكتلة B]:

الدخل: Q1, Q2, Q3, Q4

الخرج: B.

والمصفوفة B هي بالشكل:

$$B_a^m = \begin{bmatrix} (Q_1^2 + Q_2^2 - Q_3^2 - Q_4^2) & 2(Q_2 \cdot Q_3 - Q_1 \cdot Q_4) & 2(Q_2 \cdot Q_4 + Q_1 \cdot Q_3) \\ 2(Q_2 \cdot Q_3 + Q_1 \cdot Q_4) & (Q_1^2 + Q_3^2 - Q_2^2 - Q_4^2) & 2(Q_4 \cdot Q_3 - Q_1 \cdot Q_2) \\ 2(Q_2 \cdot Q_4 - Q_1 \cdot Q_3) & 2(Q_3 \cdot Q_4 + Q_1 \cdot Q_2) & (Q_1^2 + Q_4^2 - Q_2^2 - Q_3^2) \end{bmatrix}$$

ثالثاً: تحديد وضع وسرعة الصاروخ:

نحدد وضع وسرعة الصاروخ بمكاملة التسارع المطلق $\overline{\gamma_a}$ بالنسبة للزمن, وهو عبارة عن مجموع القوى النوعية (القراءة التسارعية \vec{A}) وتسارع الجاذبية $\vec{\varphi}$ وكلاهما في جملة الجسم للصاروخ (جملة متحركة), وفق المعادلة الشعاعية:

$$\vec{\gamma}_a = \vec{A} + \vec{\varphi}$$

وبمكاملة هذه المعادلة:

$$\vec{V} = \vec{V}(0) + \int_0^t \vec{\gamma}_a d\tau = \int_0^t \vec{A} d\tau + \int_0^t \vec{\varphi} d\tau$$

$$\vec{V} = \vec{V}(0) + \vec{V}_A + \vec{V}_F$$

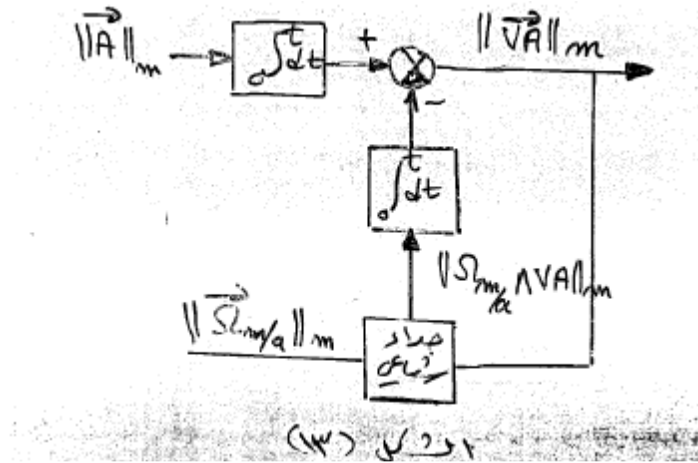
$$\vec{V}_F = \int_0^t \vec{\varphi} d\tau$$

$$\vec{V}_A = \int_0^t \vec{A} d\tau$$

حساب \vec{V}_A [الكتلة V_A]:

تحسب في الجملة المتحركة وفق المعادلة التالية، والمخطط (13).

$$\left[\frac{d\vec{V}_A}{dt}\right]_m + \vec{\Omega}_{m/a} \wedge \vec{V}_A = \vec{A}$$



ووفق الحسابات التالية:

$$\left[\frac{d\vec{V}_A}{dt}\right]_m = \vec{A} - \vec{\Omega}_{m/a} \wedge \vec{V}_A$$

وبإجراء التكامل نحصل على مركبات السرعة \vec{V}_A في جملة الجسم المتحركة وثم نقوم بضربها بمصفوفة التحويل B لننتقل الى الجملة الساكنة وهي جملة العطالة.

وفق الحسابات في الشكل التالي (يمكن اجراء التكامل مباشرة دون هذه التبسيطات).

$$\left[\frac{d\vec{VA}}{dt} \right]_m = \vec{A} - \vec{S}_{m/a} \wedge \vec{VA}$$

$$\|\vec{VA}\|_m = \int_t^{t+\Delta t} (\|\vec{A}\|_m - \|\vec{S}_{m/a} \wedge \vec{VA}\|_m) dt$$

$$\|\vec{VA}\|_m = \begin{bmatrix} V_{XM} \\ V_{YM} \\ V_{ZM} \end{bmatrix}, \quad \int_t^{t+\Delta t} \|\vec{A}\| = \begin{bmatrix} DVX \\ DVY \\ DVZ \end{bmatrix} \quad \text{بنفسه}$$

$$V_{XM}(t+\Delta t) = V_{XM} + DVX + \int_t^{t+\Delta t} (V_{YM} \cdot \Omega - V_{ZM} \cdot \varphi) dt \quad \text{فإن}$$

$$V_{YM}(t+\Delta t) = V_{YM} + DVY + \int_t^{t+\Delta t} (V_{ZM} \cdot \varphi - V_{XM} \cdot \Omega) dt$$

$$V_{ZM}(t+\Delta t) = V_{ZM} + DVZ + \int_t^{t+\Delta t} (V_{MX} \cdot \varphi - V_{MY} \cdot \Omega) dt$$

معادلات T_a من أجل \vec{VA} في $\vec{S}_{m/a}$

$$\begin{bmatrix} V_{XA} \\ V_{YA} \\ V_{ZA} \end{bmatrix} = \vec{B}_{a \downarrow m} \begin{bmatrix} V_{XM} \\ V_{YM} \\ V_{ZM} \end{bmatrix}$$

حساب \vec{V}_F [الكتلة PHI]:

يحسب حقل الجاذبية في جملة العطالة وفق المعادلتين:

$$\varphi(X \text{ ou } Y) = A_0 \frac{X \text{ ou } Y}{R^3} \left[1 + \frac{A_2}{R^2} \left(\frac{5Z^2}{R^2} - 3 \right) + \frac{A_4}{R^4} \left(\frac{63Z^4}{R^4} - \frac{42Z^2}{R^2} + 3 \right) + \dots \right]$$

$$\varphi(Z) = A_0 \frac{Z}{R^3} \left[1 + \frac{A_2}{R^2} \left(\frac{5Z^2}{R^2} - 3 \right) + \frac{A_4}{R^4} \left(\frac{63Z^4}{R^4} - \frac{70Z^2}{R^2} + 15 \right) + \dots \right]$$

حيث:

$$A_0 = -3.986329e14 \text{ m}^3/\text{s}^2$$

$$A_2 = -6.66425e10 \text{ m}^2$$

$$A_4 = 2.5023e4 \text{ m}^4$$

$$R = 6400 \text{ km} = 64e5 \text{ m}$$

وبالمكاملة نحصل على:

$$VFX(t + \Delta t) = \int_t^{t+\Delta t} \varphi(X) dt$$

$$VFY(t + \Delta t) = \int_t^{t+\Delta t} \varphi(Y) dt$$

$$VFZ(t + \Delta t) = \int_t^{t+\Delta t} \varphi(Z) dt$$

حساب السرعة المطلقة \vec{V} :

فقط بجمع المعادلات التي التي اوجدناها سابقاً،

ولأجل خطوة زمنية Δt نحسب:

$$VX(t + \Delta t) = VX + VXA + VFX$$

$$VY(t + \Delta t) = VY + VYA + VFY$$

$$VZ(t + \Delta t) = VZ + VZA + VFZ$$

حساب الوضع المطلق \vec{R} :

بمكاملة السرعة المطلقة، وأخذ خطوة زمنية حسابية Δt :

$$RX(t + \Delta t) = RX + \int_t^{t+\Delta t} VX dt$$

$$RY(t + \Delta t) = RY + \int_t^{t+\Delta t} VY dt$$

$$RZ(t + \Delta t) = RZ + \int_t^{t+\Delta t} VZ dt$$

حساب زوايا أويلر:

نحسبها من المعادلات التالية بدلالة مركبات الرباعيات:

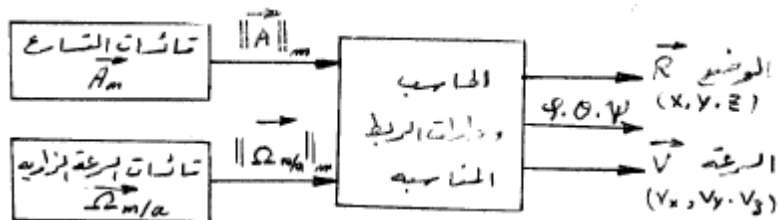
$$\Theta = -\arcsin [2(Q_4 \cdot Q_2 + Q_1 \cdot Q_3)]$$

$$\varphi = \arcsin \left[\frac{2}{\cos(\Theta)} (Q_4 \cdot Q_3 - Q_1 \cdot Q_2) \right]$$

$$\psi = \arcsin \left[\frac{2}{\cos(\Theta)} (Q_2 \cdot Q_3 - Q_1 \cdot Q_4) \right]$$

رابعاً: بناء حاسب المنصة العطالية:

يتم بناءه وفق المخطط التالي:



Ibrahim Bakry