

1. Составление уравнений движения гироскопа принципом Даламбера, **уравнений Эйлера стр 64, теоремой Резаля**

Принцип Даламбера для классического трехстепенного гироскопа в кардановом подвесе:

Начало на стр. 16 (15) со слов: “Пользуясь принципом Даламбера, составим уравнение относительно осей  $Oxyz$ ”

И до собственного движения на следующей странице.

Составление уравнений Эйлера

нения оси гироскопа от инерциальной СК  $O\xi\eta\zeta$ . Пользуясь принципом Даламбера, составим уравнение относительно осей  $Oxyz$  (осей Резаля), связанных с внутренней рамкой гироскопа:

$$\bar{M}_{ин} + \bar{M}_г + \bar{M}_{вн} = 0, \quad (6)$$

где  $M_{ин}$  — момент инерции твердого тела, равный произведению момента инерции  $A$  на угловое ускорение и направленный

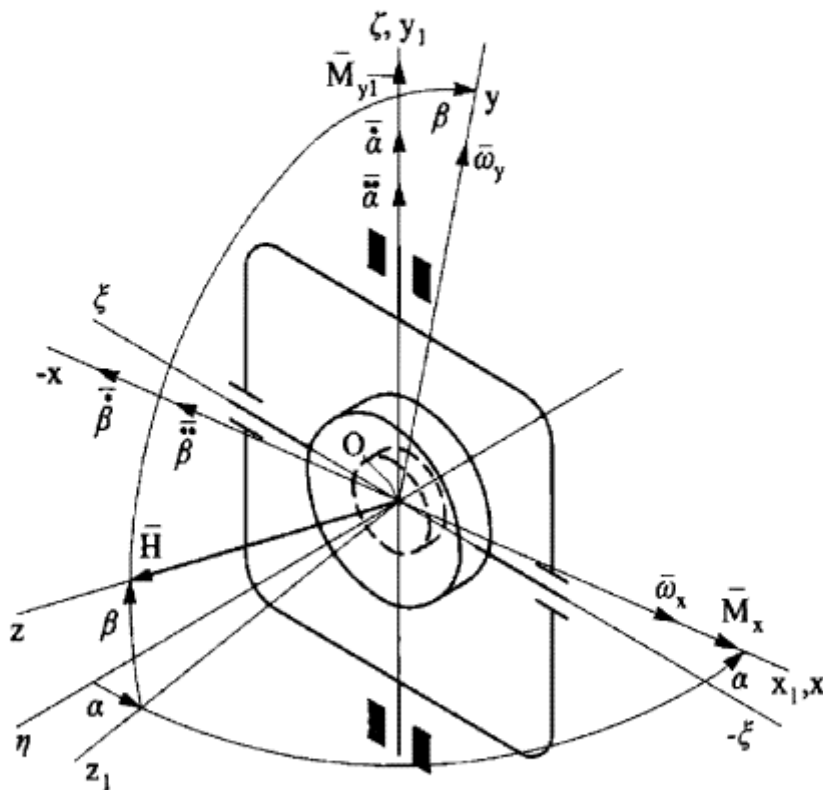


Рис. 7. К составлению уравнений движения трехстепенного гироскопа

противоположно вектору углового ускорения  $\dot{\omega}_x$  и  $\dot{\omega}_y$  ( $-A\dot{\omega}_x$ ,  $-A\dot{\omega}_y$ );  $M_r$  — гироскопический момент ( $-H\omega_y$ ,  $H\omega_x$ );  $M_{\text{вн}}$  — момент внешних сил. Абсолютные угловые скорости и угловые ускорения в проекциях на оси Резаля:

$$\begin{aligned}\omega_y &= \dot{\alpha} \cos \beta \approx \dot{\alpha}; \quad \dot{\omega}_y = \ddot{\alpha}; \\ \omega_x &= -\dot{\beta}; \quad \dot{\omega}_x = -\ddot{\beta}.\end{aligned}\quad (7)$$

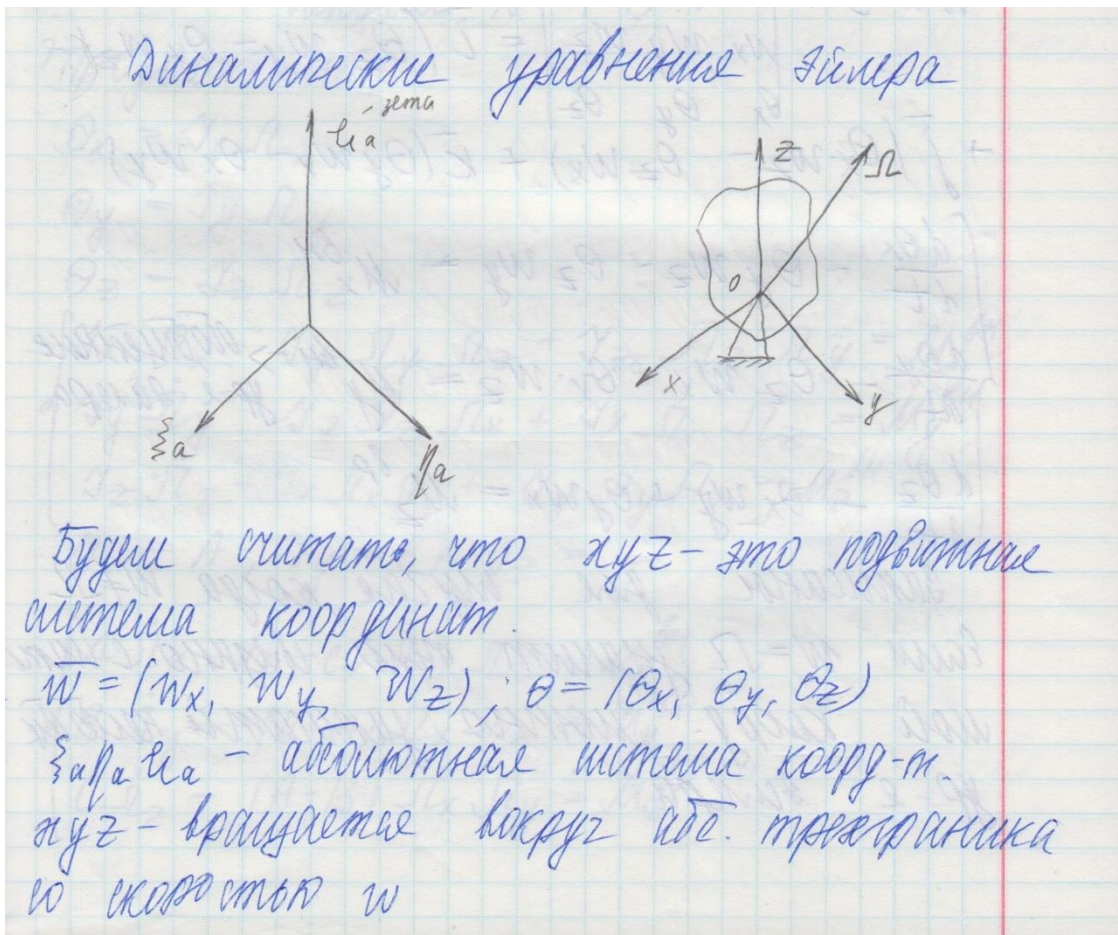
Уравнения вынужденного движения трехстепенного гироскопа в соответствии с выражением (6):

$$\begin{aligned}-A\dot{\omega}_x - H\omega_y + M_x &= 0; \\ -A\dot{\omega}_y + H\omega_x + M_{y1} &= 0\end{aligned}\quad (8)$$

или с учетом соотношений (7)

$$\begin{aligned}A\ddot{\beta} - H\dot{\alpha} + M_x &= 0; \\ -A\ddot{\alpha} - H\dot{\beta} + M_y &= 0,\end{aligned}\quad (9)$$

где  $A$  — экваториальный момент инерции ротора;  $M_x$ ,  $M_y \approx M_{y1}$  — внешние моменты, действующие вокруг осей кардана **подвеса**.





$\Omega = (\Omega_x, \Omega_y, \Omega_z)$  - абс. угловая скорость  
 вращающегося тела.

$$\frac{d\bar{\theta}}{dt} = \dot{\theta} = \frac{d\bar{\theta}}{dt} + \bar{\omega} \times \bar{\theta}$$

$$\frac{d\bar{\theta}}{dt} = \bar{i} \cdot \frac{d\theta_x}{dt} + \bar{j} \cdot \frac{d\theta_y}{dt} + \bar{k} \cdot \frac{d\theta_z}{dt}$$

$$\bar{\omega} \times \bar{\theta} = \begin{vmatrix} \bar{i} & \bar{j} & \bar{k} \\ \omega_x & \omega_y & \omega_z \\ \theta_x & \theta_y & \theta_z \end{vmatrix} = \bar{i} (\omega_z \theta_y - \omega_y \theta_z) +$$

$$+ \bar{j} (\omega_x \theta_z - \omega_z \theta_x) + \bar{k} (\omega_y \theta_x - \omega_x \theta_y)$$

$$\begin{cases} \frac{d\theta_x}{dt} - \omega_y \theta_z + \omega_z \theta_y = \dot{\theta}_x \end{cases}$$

$$\begin{cases} \frac{d\theta_y}{dt} - \omega_z \theta_x + \omega_x \theta_z = \dot{\theta}_y \end{cases} \rightarrow \text{обобщенные уравнения Эйлера}$$

$$\begin{cases} \frac{d\theta_z}{dt} - \omega_x \theta_y + \omega_y \theta_x = \dot{\theta}_z \end{cases}$$

Замечание: при вращении, когда  $\omega \neq \Omega$   
 Если  $\omega = \Omega$ , значит тело связано с инерциальной  
 системой координат. Можно записать нестационарные  
 уравнения Эйлера:



$$\frac{d\theta_x}{dt} - \theta_y \Omega_z + \theta_z \Omega_y = M_x^{вн.}$$

$$\frac{d\theta_y}{dt} - \theta_z \Omega_x + \theta_x \Omega_z = M_y^{вн.}$$

$$\frac{d\theta_z}{dt} - \theta_x \Omega_y + \theta_y \Omega_x = M_z^{вн.}$$

Задача N°4-5.

26. 02. 2014

Решение:

$$\theta_x = \gamma_x \Omega_x$$

$$\theta_y = \gamma_y \Omega_y$$

$$\theta_z = \gamma_z \Omega_z$$

$$\begin{cases} \gamma_x \dot{\Omega}_x - \gamma_y \Omega_y \Omega_z + \gamma_z \Omega_z \Omega_y = M_x^{вн.} \\ \gamma_y \dot{\Omega}_y - \gamma_z \Omega_z \Omega_x + \gamma_x \Omega_x \Omega_z = M_y^{вн.} \\ \gamma_z \dot{\Omega}_z - \gamma_x \Omega_x \Omega_y + \gamma_y \Omega_y \Omega_x = M_z^{вн.} \end{cases}$$

$$\gamma_x = A; \quad \gamma_y = B; \quad \gamma_z = C$$

$$\begin{cases} A \dot{\Omega}_x - (B-C) \Omega_y \Omega_z = M_x^{вн.} \\ B \dot{\Omega}_y - (C-A) \Omega_x \Omega_z = M_y^{вн.} \\ C \dot{\Omega}_z - (A-B) \Omega_x \Omega_y = M_z^{вн.} \end{cases}$$



$$\Omega_x = \omega_x$$

$$\Omega_y = \omega_y$$

$$\Omega_z = \omega_z + \dot{\varphi}$$

↑ скорость в беге.  
вращение шара

$$\frac{d\Omega_x}{dt} = \partial_y \omega_z + \partial_z \omega_y = M_x^{вн}$$

$$\frac{d\Omega_y}{dt} = \partial_z \omega_x + \partial_x \omega_z = M_y^{вн}$$

$$\frac{d\Omega_z}{dt} = \partial_x \omega_y + \partial_y \omega_x = M_z^{вн}$$

$$\begin{cases} \gamma_x \dot{\Omega}_x - \gamma_y \omega_y \omega_z + \gamma_z (\omega_z + \dot{\varphi}) \omega_y = M_x^{вн} \\ \gamma_y \dot{\Omega}_y - \gamma_z (\omega_z + \dot{\varphi}) \omega_x + \gamma_x \omega_x \omega_z = M_y^{вн} \\ \gamma_z \dot{\Omega}_z - \gamma_x \omega_x \omega_y + \gamma_y \omega_y \omega_x = M_z^{вн} \end{cases}$$

ур-е движения шара.

симметричный шарик  $\Rightarrow \gamma_x = \gamma_y$

$\gamma_z \dot{\Omega}_z = M_z^{вн}$  - 2-ой закон Ньютона

$$\Omega_z = \text{const}$$

$$M_z^{вн} = 0 = M_z^{гв.} - M_z^{сопр}$$

↑ движение ↓ момент сопротивления

$$M_z^{гв.} = M_z^{сопр}$$



$$I_x \dot{\Omega}_x - (I_y - I_z) \omega_y \omega_z + I_z \dot{\varphi} \omega_y = M_x^{вн.}$$

$$I_y \dot{\Omega}_y - (I_z - I_x) \omega_x \omega_z - I_z \dot{\varphi} \omega_x = M_y^{вн.}$$

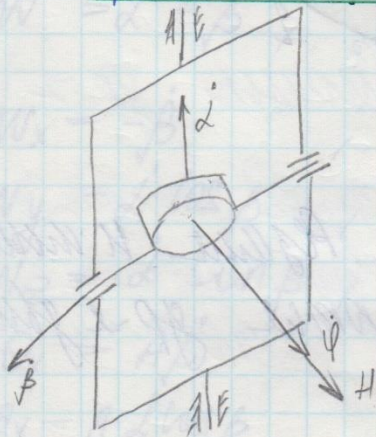
II - центробежные инерц. моменты, не зависящие от скорости обр. вращения

I - инерц. момент обобщенного тв. тела  
основная часть  $I_z$  это  $\dot{\varphi}$ .

III - большая часть проекционного момента.

$\alpha, \beta, \varphi$  - углы Эйлера

Уравнение прецессии в осях Эйлера



$\alpha$  - угол поворота вокруг осн. наруж. рамки

$\beta$  - - II - внутр. рамки

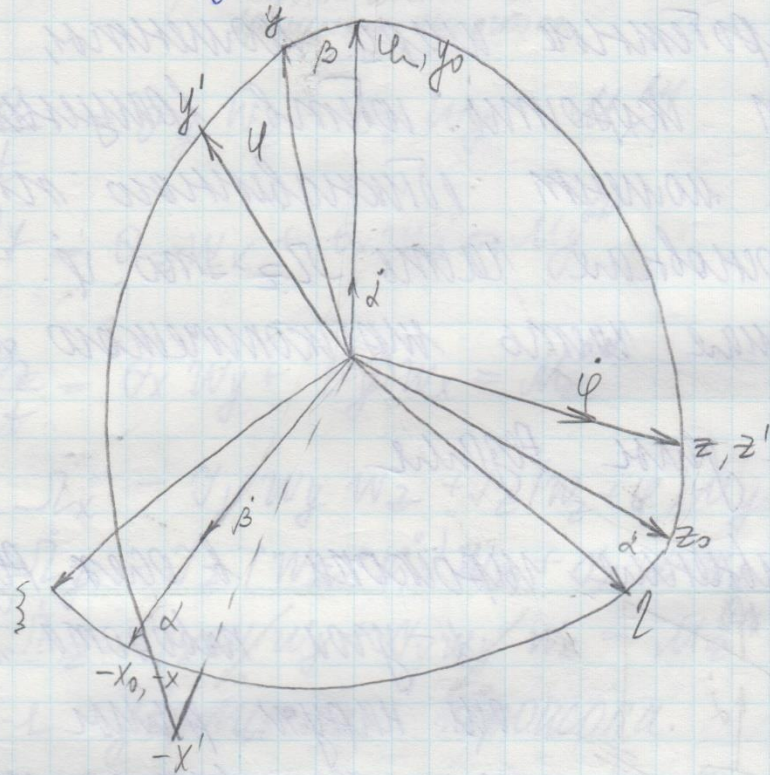
$\varphi$  - угол поворота вокруг осн. внутр. рамки

Положит. направления для углов  $\beta$  и  $\varphi$  вправо  
отриц. напр. влево



$\alpha, \beta, \gamma$  - углы поворота ротора относительно осей

$\xi, \eta, \zeta$  - СК, связанные с объектами.



Оси  $x, y, z$  - авт. осей. Оси  $x_0, y_0, z_0$  и  $x', y', z'$  в этот момент представляют угловую систему ротора

$x_0, y_0, z_0$  - нар. рамка

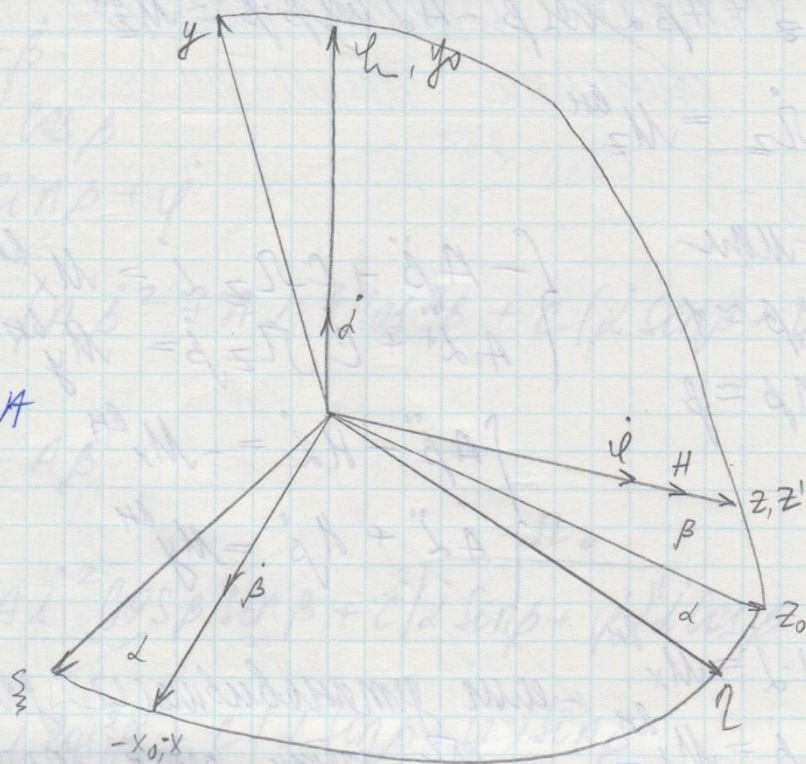
$x, y, z$  - внутр. рамка

$x', y', z'$  - ротор



$$M_x = M_y = A$$

$$M_z = C$$



$$\bar{w} = \bar{l} + \bar{\beta} ; \quad \bar{\Omega} = \bar{w} + \bar{\psi} - \bar{l} + \bar{\beta} + \bar{\psi}$$

$$w_x = -\dot{\beta} ; \quad \Omega_x = -\dot{\beta}$$

$$w_y = \dot{l} \cos \beta ; \quad \Omega_y = \dot{l} \cos \beta$$

$$w_z = \dot{l} \sin \beta ; \quad \Omega_z = \dot{l} \sin \beta + \dot{\psi} = \dot{\psi}$$

$$\theta_x = A \dot{\beta}$$

$$\theta_y = A \dot{l} \cos \beta$$

$$\theta_z = C \dot{\Omega}_z$$

$$\int -A \dot{\beta} - A \dot{l} \cos \beta \dot{l} \sin \beta + C \dot{\Omega}_z \dot{l} \cos \beta = M_x^{\text{ext}}$$

$$\int A \dot{l} \cos \beta - A \dot{\beta} \sin \beta + C \dot{\Omega}_z \dot{\beta} - A \dot{\beta} \dot{l} \sin \beta = M_y^{\text{ext}}$$



$$C\dot{\Omega}_z + A\dot{\beta} \cos \beta - A \cos \beta \dot{\beta} = M_z^{вн}$$

$$C\dot{\Omega}_z = M_z^{вн}$$

$$\begin{aligned} \beta - \text{мал} \\ \cos \beta \approx 1 \\ \sin \beta \approx \beta \end{aligned}$$

$$\begin{cases} -A\ddot{\beta} + C\Omega_z \dot{\beta} = M_x^{вн} \\ A\ddot{\alpha} + C\Omega_z \dot{\beta} = M_y^{вн} \end{cases}$$

$$\begin{cases} A\ddot{\beta} - H\dot{\alpha} = -M_x^{вн} \\ A\ddot{\alpha} + H\dot{\beta} = M_y^{вн} \end{cases}$$

$$\begin{cases} H\dot{\alpha} = M_x^{вн} \\ H\dot{\beta} = M_y^{вн} \end{cases}$$

- эти уравнения являются  
(с учетом пера. процессов)

Выведем уравнения с помощью уравнения Лагранжа 2-го рода:

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{\partial T}{\partial \dot{q}_i} \right) - \frac{\partial T}{\partial q_i} = Q_i$$

	$q_i$	$Q_i$
$x$	$- \beta$	$M_x^{вн}$
$y$	$\alpha$	$M_y^{вн} \cos \beta + M_z^{вн} \sin \beta$
$z$	$\varphi$	$M_z^{вн}$

$$T = \frac{1}{2} (A\Omega_x^2 + A\Omega_y^2 + C\Omega_z^2)$$

## 2. Прецессия и нутация гироскопа

Прецессия - стр. 10 (9) со слов: “Если на гироскоп действуют возмущающие моменты”  
Нутация начинается на стр. 16 (15) со слов: “Пользуясь принципом Даламбера, составим уравнение” и заканчивается на следующей странице словами: “которую называют частотой нутации гироскопа.”

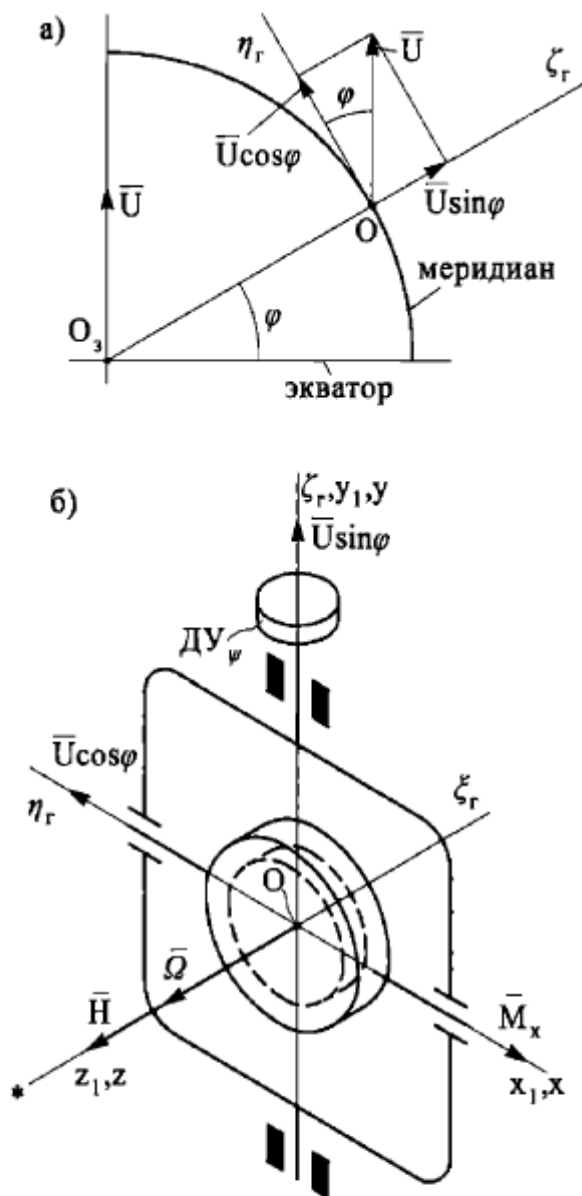
вают кажущимся (или видимым) уходом гироскопа. Если на гироскоп действуют возмущающие моменты  $M_\zeta$  и  $M_x$  (вокруг осей карданова подвеса), то возникает угловая скорость поворота (прецессия) ротора вокруг осей подвеса (2-е свойство):

$$\dot{\beta} = \frac{M_\zeta}{H}; \quad \dot{\alpha} = \frac{M_x}{H}, \quad (1)$$

где  $\beta$ ,  $\alpha$  — углы поворота ротора вокруг осей внутренней и наружной рамок гироскопа ( $\beta_0 = 0$ ,  $\alpha_0 = 0$ ).

Скорость отклонения гироскопа под действием возмущающих (вредных) моментов называют собственной скоростью прецессии (ССП) гироскопа  $\omega_{\text{ссп}}$ , скоростью ухода  $\omega_{\text{ух}}$  (или дрейфа  $\omega_{\text{др}}$ ) с размерностью  $^\circ/\text{ч}$ ,  $'/\text{мин}$ ,  $''/\text{с}$ . СПП характеризует





**Рис. 2.** К пояснению свойств трехстепенного гироскопа:

*a* — определение проекций горизонтальной  $U \cos \varphi$  и вертикальной  $U \sin \varphi$  составляющих угловой скорости  $\bar{U}$  суточного вращения Земли на географическую СК  $O\xi_r\eta_r\zeta_r$ ; *б* — трехстепенной гироскоп с рамкой в виде закрытого кожуха, внутри которого вращается ротор; выходной сигнал датчика угла  $ДУ_\psi$  пропорционален углу  $\psi$  поворота (относительно оси наружной оси) объекта, на котором установлен гироскоп

точность гироскопа. Угловое отклонение гироскопа (уход, дрейф) за время  $\Delta t$   $\theta = \omega_{\text{ССП}} \Delta t$ .

Погрешность измерения угла положения объекта относительно Земли с помощью гироскопа складывается из кажущейся

(рис. 7) с невесомыми рамками для малых углов  $\alpha$  и  $\beta$  отклонения оси гироскопа от инерциальной СК  $O\xi\eta\zeta$ . Пользуясь принципом Даламбера, составим уравнение относительно осей  $Ox_1y_1z_1$  (осей Резаля), связанных с внутренней рамкой гироскопа:

$$\bar{M}_{ин} + \bar{M}_r + \bar{M}_{вн} = 0, \quad (6)$$

где  $M_{ин}$  — момент инерции твердого тела, равный произведению момента инерции  $A$  на угловое ускорение и направленный

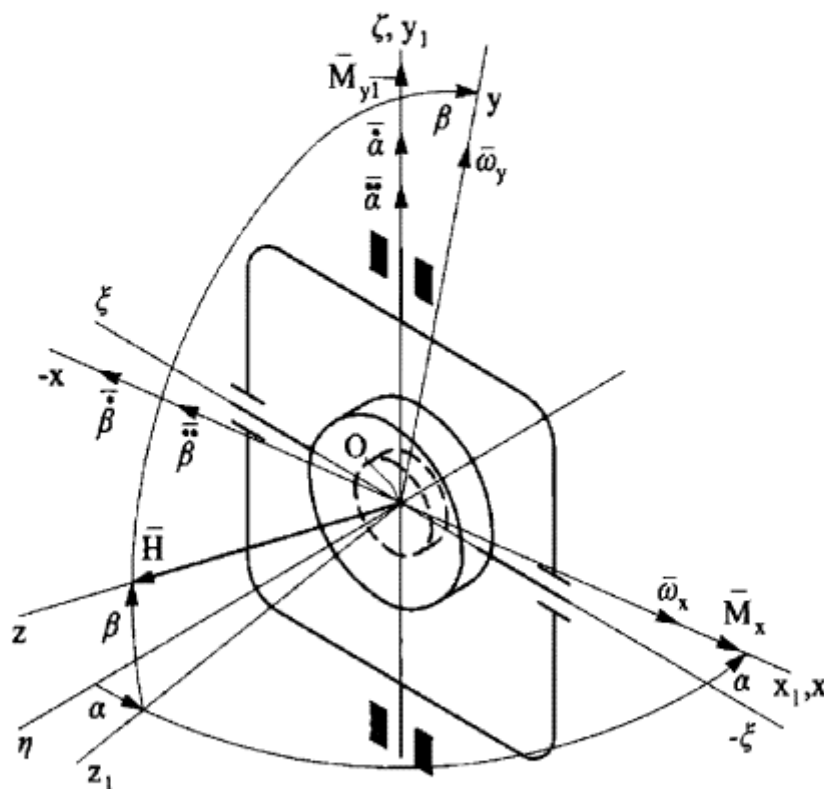


Рис. 7. К составлению уравнений движения трехстепенного гироскопа



противоположно вектору углового ускорения  $\dot{\omega}_x$  и  $\dot{\omega}_y$  ( $-A\dot{\omega}_x$ ,  $-A\dot{\omega}_y$ );  $M_r$  — гироскопический момент ( $-H\omega_y$ ,  $H\omega_x$ );  $M_{вн}$  — момент внешних сил. Абсолютные угловые скорости и угловые ускорения в проекциях на оси Резаля:

$$\begin{aligned}\omega_y &= \dot{\alpha} \cos \beta \approx \dot{\alpha}; \quad \dot{\omega}_y = \ddot{\alpha}; \\ \omega_x &= -\dot{\beta}; \quad \dot{\omega}_x = -\ddot{\beta}.\end{aligned}\tag{7}$$

Уравнения вынужденного движения трехстепенного гироскопа в соответствии с выражением (6):

$$\begin{aligned}-A\dot{\omega}_x - H\omega_y + M_x &= 0; \\ -A\dot{\omega}_y + H\omega_x + M_{y1} &= 0\end{aligned}\tag{8}$$

или с учетом соотношений (7)

$$\begin{aligned}A\ddot{\beta} - H\dot{\alpha} + M_x &= 0; \\ -A\ddot{\alpha} - H\dot{\beta} + M_y &= 0,\end{aligned}\tag{9}$$

где  $A$  — экваториальный момент инерции ротора;  $M_x$ ,  $M_y \approx M_{y1}$  — внешние моменты, действующие вокруг осей кардана подвеса.

Собственное (свободное) движение гироскопа описывается уравнениями при  $M_x = 0$ ,  $M_y = 0$ :

$$\begin{aligned}A\ddot{\beta} - H\dot{\alpha} &= 0; \\ A\ddot{\alpha} + H\dot{\beta} &= 0.\end{aligned}\tag{10}$$

Запишем определитель системы ( $\ddot{\beta} = s^2\beta$ ;  $\dot{\beta} = s\beta$ ;  $\ddot{\alpha} = s^2\alpha$ ;  $\dot{\alpha} = s\alpha$ ):

$$\Delta = \begin{vmatrix} As^2 & -Hs \\ Hs & As^2 \end{vmatrix} = A^2s^4 + H^2s^2 = s^2(A^2s^2 + H^2) = 0.$$

Корни уравнений:  $s_{1,2} = 0$ ;  $s_{3,4} = \frac{H}{A}i$ , т. е. собственное (свободное) движение гироскопа представляет собой незатухающие гармонические колебания (нутацию) с частотой  $n = \frac{H}{A}$ , которую называют частотой нутации гироскопа.

Решение системы уравнений (10) найдем в виде