

## ОБ УСТОЙЧИВОСТИ ГИРОГОРИЗОНТКОМПАСА ПРИ НАЛИЧИИ ДИССИПАТИВНЫХ СИЛ

В. Н. Кошляков

(Москва)

В работе исследуется асимптотическая устойчивость невозмущенного движения гироскопа с учетом малых диссипативных сил.

Рассматриваются случаи неподвижного относительно Земли основания, движения с постоянной по величине скоростью и циркуляций.

1. При отсутствии демпфирования собственных колебаний уравнения малых движений гироскопа Геккелера — Аншютца приведены в работах [1,2] и имеют следующий вид:

$$\begin{aligned} \frac{Pl}{g} \frac{d}{dt} (V\alpha) - Pl\beta - \Omega 2B \sin \varepsilon^\circ \delta = 0, \quad \dot{\beta} + \frac{V}{R} \alpha - \Omega\gamma = 0 \\ \dot{\gamma} + \frac{2B \sin \varepsilon^\circ g}{PlR} \delta + \Omega\beta = 0, \quad \frac{d}{dt} (2B \sin \varepsilon^\circ \delta) - Pl\gamma + \Omega \frac{Pl}{g} V\alpha = 0 \end{aligned} \quad (1.1)$$

Параметр  $\varepsilon^\circ$  удовлетворяет условию

$$2B \cos \varepsilon^\circ = \frac{Pl}{g} V \quad (1.2)$$

Это условие автономно выполняется в гироскопе отмеченного выше вида. Обозначения системы (1.1) те же, что и в работах [1,2,3].

Для дальнейшего удобно перейти к новым переменным  $\alpha_1$  и  $\delta_1$  согласно соотношениям

$$V\alpha = \alpha_1, \quad \frac{2B \sin \varepsilon^\circ g}{Pl} \delta = \delta_1 \quad (1.3)$$

Система (1.1) в этих переменных примет вид

$$\begin{aligned} \dot{\alpha}_1 - g\beta - \Omega\delta_1 = 0, \quad \dot{\beta} + \frac{\alpha_1}{R} - \Omega\gamma = 0 \\ \dot{\gamma} + \frac{\delta_1}{R} + \Omega\beta = 0, \quad \dot{\delta}_1 - g\gamma + \Omega\alpha_1 = 0 \end{aligned} \quad (1.4)$$

Коэффициенты при искомым функциях системы (1.4) можно считать постоянными за исключением величины  $\Omega$ , определяющейся формулой

$$\Omega = U \sin \varphi + \frac{v_E}{R} \operatorname{tg} \varphi + \frac{d\alpha^*}{dt} \quad \left( \alpha^* = \frac{v_N}{RU \cos \varphi + v_E} \right) \quad (1.5)$$

В общем случае движения корабля по земной сфере  $\Omega$  будет непрерывной функцией  $t$ . Система (1.4) эквивалентна двум уравнениям второго порядка вида

$$\begin{aligned} \ddot{\alpha}_1 + \lambda\alpha_1 - 2\Omega\dot{\delta}_1 - \dot{\Omega}\delta_1 = 0 \\ \ddot{\delta}_1 + \lambda\delta_1 + 2\Omega\dot{\alpha}_1 + \dot{\Omega}\alpha_1 = 0 \end{aligned} \quad (\lambda = v^2 - \Omega^2) \quad (1.6)$$

Наряду с системой (1.6) рассмотрим также систему

$$\begin{aligned} \ddot{\alpha}_1 + 2b_1\dot{\alpha}_1 + \lambda\alpha_1 - 2\Omega\dot{\delta}_1 - \dot{\Omega}\delta_1 &= 0 \\ \ddot{\delta}_1 + 2b_2\dot{\delta}_1 + \lambda\delta_1 + 2\Omega\dot{\alpha}_1 + \dot{\Omega}\alpha_1 &= 0 \end{aligned} \quad (1.7)$$

где коэффициенты  $b_1, b_2$  отражают действие указанных выше диссипативных сил; в дальнейшем будем полагать эти коэффициенты сколь угодно малыми положительными числами.

2. Рассмотрим сначала простой случай, когда  $\Omega$  является постоянной величиной. При этом условии из (1.7) получаем

$$\ddot{\alpha}_1 + 2b_1\dot{\alpha}_1 + \lambda\alpha_1 - 2\Omega\dot{\delta}_1 = 0, \quad \ddot{\delta}_1 + 2b_2\dot{\delta}_1 + \lambda\delta_1 + 2\Omega\dot{\alpha}_1 = 0 \quad (2.1)$$

Характеристическое уравнение этой системы после замены  $\lambda$  е значением согласно (1.6) будет

$$\begin{aligned} D^4 + 2(b_1 + b_2)D^3 + 2(2b_1b_2 + v^2 + \Omega^2)D^2 + \\ + 2(b_1 + b_2)(v^2 - \Omega^2)D + (v^2 - \Omega^2)^2 = 0 \end{aligned} \quad (2.2)$$

Применяя критерий Гурвитца, легко можно убедиться, что при любых положительных  $b_1$  и  $b_2$  все корни уравнения (2.2) будут иметь отрицательные вещественные части при выполнении неравенства

$$\Omega < v \quad (2.3)$$

полученного другими способами в работах [4,5]. При этом тривиальное решение системы (2.1) будет асимптотически устойчивым; если же

$$\Omega > v \quad (2.4)$$

(случай  $\Omega = v$ , соответствующий границе устойчивости, рассматривать не будем), то система окажется неустойчивой при наличии сколь угодно малых диссипативных сил. Действительно, система

$$\ddot{\alpha}_1 + \lambda\alpha_1 - 2\Omega\dot{\delta}_1 = 0, \quad \ddot{\delta}_1 + \lambda\delta_1 + 2\Omega\dot{\alpha}_1 = 0 \quad (2.5)$$

получающаяся из (2.1) в предположении отсутствия демпфирования, является частным случаем системы с потенциальными и гироскопическими силами вида [9]

$$\ddot{x}_j = -\lambda_j x_j + \sum_k g_{jk} \dot{x}_k \quad (g_{jk} = -g_{kj}) \quad (2.6)$$

Если  $\Omega > v$ , то из (1.6) имеем, что  $\lambda < 0$  и система (2.5), находящаяся под действием одних только потенциальных сил, неустойчива; при этом степень неустойчивости (т. е. число отрицательных  $\lambda$ ) является четной и равна двум.

При четной степени неустойчивости подходящим выбором гироскопических сил, выражаемых в нашем случае слагаемыми  $2\Omega\dot{\delta}_1$  и  $-2\Omega\dot{\alpha}_1$ , можно стабилизировать систему, если при этом не добавляются силы с полной диссипацией. Однако эта стабилизация по терминологии Кельвина является «временной»: она разрушается при добавлении сколь угодно малых диссипативных сил. При работе гироскопизонтокомпаса на неподвижном относительно Земли основании  $\Omega \equiv U \sin \varphi = \text{const}$ ,  $V \equiv RU \cos \varphi = \text{const}$  и условие (2.3) сводится к неравенству

$$U \sin \varphi < v \quad (2.7)$$

обеспечивающему при наличии диссипации асимптотическую устойчивость гиригоризонткомпаса. Неравенство (2.7) всегда выполняется, так как

$$v = \sqrt{g/R} \approx 1.24 \cdot 10^{-3} \text{ сек}^{-1}, \quad U \approx 7.29 \cdot 10^{-5} \text{ сек}^{-1}$$

При движении корабля с постоянной по величине восточной составляющей  $v_E$  его собственной скорости условие (2.3) принимает вид

$$U \sin \varphi (1 + v_E/RU \cos \varphi) < v \quad (2.8)$$

Это условие на практике также выполняется.

3. Обратимся к исследованию устойчивости для случая, когда  $V$  и  $\Omega$  являются переменными функциями  $t$ . Допустим, что коэффициенты диссипации  $b_1$  и  $b_2$  столь малы по сравнению с  $v$ , что их различие можно пренебречь, вследствие чего положим  $b_1 = b_2 = b$ .

Тогда из (1.7) получаем систему уравнений

$$\begin{aligned} \ddot{\alpha}_1 + 2b\dot{\alpha}_1 + (v^2 - \Omega^2)\alpha_1 - 2\Omega\dot{\delta}_1 - \dot{\Omega}\delta_1 &= 0 \\ \ddot{\delta}_1 + 2b\dot{\delta}_1 + (v^2 - \Omega^2)\delta_1 + 2\Omega\dot{\alpha}_1 + \dot{\Omega}\alpha_1 &= 0 \end{aligned} \quad (3.1)$$

Перейдем теперь в системе (3.1) к новым переменным  $\xi_1, \xi_2$  при помощи неособенного преобразования вида [2]

$$\xi_1 = \alpha_1 \cos \theta - \delta_1 \sin \theta, \quad \xi_2 = \alpha_1 \sin \theta + \delta_1 \cos \theta \quad \left( \theta = \int_0^t \Omega(\tau) d\tau \right) \quad (3.2)$$

Отсюда

$$\alpha_1 = \xi_1 \cos \theta + \xi_2 \sin \theta, \quad \delta_1 = -\xi_1 \sin \theta + \xi_2 \cos \theta \quad (3.3)$$

Пользуясь формулами (3.2) и (3.3), получаем систему для переменных  $\xi_1, \xi_2$  в форме

$$\ddot{\xi}_1 + 2b\dot{\xi}_1 + v^2\xi_1 + 2b\Omega(t)\xi_2 = 0, \quad \ddot{\xi}_2 + 2b\dot{\xi}_2 + v^2\xi_2 - 2b\Omega(t)\xi_1 = 0 \quad (3.4)$$

Если умножить второе из уравнений системы (3.4) на  $-i$  ( $i = \sqrt{-1}$ ) и прибавить к первому, то получим

$$\ddot{w} + 2b\dot{w} + (v^2 + 2b\Omega(t)i)w = 0 \quad (w = \xi_1 - i\xi_2) \quad (3.5)$$

4. Обратимся к случаю последовательных левых циркуляций корабля с постоянной скоростью  $v$ , начинающихся с некоторого начального курса  $\psi_0$ .

Тогда северная и восточная составляющие собственной скорости корабля будут соответственно определяться выражениями

$$v_N = v \cos(\psi_0 - \omega t), \quad v_E = v \sin(\psi_0 - \omega t) \quad \left( \omega = \frac{2\pi}{T} \right) \quad (4.1)$$

где  $\omega$  — круговая частота циркуляции,  $T$  — период циркуляции. При этих условиях  $V$  и  $\Omega$  будут периодическими функциями с периодом  $T$ .

В случае, например, циркуляции с южного курса в формулах (4.1) следует положить  $\psi_0 = 180^\circ$  и тогда  $v_N = -v \cos \omega t$ ,  $v_E = v \sin \omega t$ .

Как показано в работе [3], при циркуляциях корабля в выражении (1.5) можно ограничиться учетом лишь главной части последнего слагаемого, отражающего скорость изменения скоростной девиации.

Для циркуляций с южного курса имеем, в связи с этим

$$\Omega = \mu \omega \sin \omega t \quad (\mu = v / RU \cos \varphi) \quad (4.2)$$

Далее, согласно (3.2), получаем

$$\theta = \mu \omega \int_0^t \sin \omega \tau d\tau = \mu (1 - \cos \omega t) \quad (4.3)$$

При исследовании устойчивости гироскопизма на циркуляции воспользуемся сначала методом усреднения в предположении, что  $\Omega$  определяется формулой (4.2). Заменяя величину  $\Omega$  ее средним значением за период циркуляции, равным в силу (4.2) нулю, приходим к системе усредненных уравнений, соответствующих системе (3.4)

$$\ddot{u}_1 + 2b\dot{u}_1 + v^2 u_1 = 0, \quad \ddot{u}_2 + 2b\dot{u}_2 + v^2 u_2 = 0 \quad (4.4)$$

Уравнения (4.4) при  $b < v$  имеют решения в форме

$$\begin{aligned} u_1 &= e^{-bt} (C_1 \cos qt + C_2 \sin qt) \\ u_2 &= e^{-bt} (C_3 \cos qt + C_4 \sin qt) \end{aligned} \quad (q = \sqrt{v^2 - b^2}, \quad C_j = \text{const}) \quad (4.5)$$

Корни характеристических уравнений усредненной системы, соответствующей (3.4), имеют отрицательные вещественные части при  $b > 0$ ; поэтому применение метода усреднения имеет законное основание [7].

При циркуляции корабля характеристические показатели системы (3.1) в случае слабого демпфирования можно определить вытекающими из (4.4) выражениями

$$\kappa_{1,2} = -b \pm vi, \quad \kappa_{3,4} = -b \pm vi \quad (4.6)$$

которые при  $b = 0$  переходят в значения характеристических показателей, данных в работе [2].

Таким образом, при сколь угодно слабой диссипации решения системы (3.4) в случае циркуляции будут асимптотически устойчивыми.

Если вместо  $\xi_1$  и  $\xi_2$  воспользоваться соответственно решениями (4.5), полученными методом усреднения, то по формулам (3.3) имеем

$$\begin{aligned} \alpha_1 &= e^{-bt} (C_1 \cos qt + C_2 \sin qt) \cos \theta + e^{-bt} (C_3 \cos qt + C_4 \sin qt) \sin \theta \\ \delta_1 &= -e^{-bt} (C_1 \cos qt + C_2 \sin qt) \sin \theta + e^{-bt} (C_3 \cos qt + C_4 \sin qt) \cos \theta \end{aligned} \quad (4.7)$$

Если демпфирование очень слабое, то можно положить здесь  $q \approx v$  и тогда будет

$$\begin{aligned} \alpha_1 &= e^{-bt} (C_1 \cos vt + C_2 \sin vt) \cos \theta + e^{-bt} (C_3 \cos vt + C_4 \sin vt) \sin \theta \\ \delta_1 &= -e^{-bt} (C_1 \cos vt + C_2 \sin vt) \sin \theta + e^{-bt} (C_3 \cos vt + C_4 \sin vt) \cos \theta \end{aligned} \quad (4.8)$$

Асимптотическая устойчивость на циркуляции будет также сопутствовать и исходным уравнениям гироскопизма (1.1), так как переход к

новым переменным согласно (1.3) и (3.2) является в сущности их несобственным линейным преобразованием с периодическими коэффициентами.

5. Рассмотрим другой способ исследования устойчивости гироскопа, не связанный с методом усреднения. Полагая в (3.5)

$$w = e^{-bt}y \quad (5.1)$$

получим

$$\ddot{y} + (\dot{v}^2 - b^2 + 2ib\Omega(t))y = 0 \quad (5.2)$$

Допустим, что корабль совершает равномерную циркуляцию с южного курса; пользуясь формулой (4.2), получаем

$$\ddot{y} + (v^2 - b^2 + 2i\mu b\omega \sin \omega t)y = 0 \quad (5.3)$$

Полагая затем  $\omega t = 2iz$ , приходим к модифицированному уравнению Матве от мнимого аргумента

$$\frac{d^2y}{dz^2} - (p^2 - 2k^2 \operatorname{sh} 2z)y = 0 \quad \left( p^2 = \frac{4(v^2 - b^2)}{\omega^2}, \quad k^2 = 4\mu \frac{b}{\omega} \right) \quad (5.4)$$

Если ввести новый аргумент  $\zeta = ike^z$ , то уравнение (5.4) преобразуется к виду

$$\frac{d^2y}{d\zeta^2} + \frac{1}{\zeta} \frac{dy}{d\zeta} + \left( 1 - \frac{p^2}{\zeta^2} - \frac{k^4}{\zeta^4} \right) y = 0 \quad (5.5)$$

Уравнение (5.5) при  $k \rightarrow 0$  и при целом  $p$  имеет асимптотическое решение в следующей форме [8]

$$y = C_1' J_p(ke^z) + C_2' J_{-p}(ke^z) \quad (C_1', C_2' = \text{const}) \quad (5.6)$$

Отсюда согласно (5.1) получаем

$$w = e^{-bt} (C_1' J_p(ke^z) + C_2' J_{-p}(ke^z)) \quad (5.7)$$

Остановившись на случае слабого демпфирования, положим  $p \approx 2\nu/\omega$  в силу (5.4).

Воспользовавшись далее асимптотическими формулами функций  $J_p(x)$  и  $J_{-p}(x)$  для малых значений аргумента, имеющими вид (6)

$$J_p(x) \underset{x \rightarrow 0}{\sim} \frac{x^p}{2^p \Gamma(1+p)}, \quad J_{-p}(x) \underset{x \rightarrow 0}{\sim} \frac{x^{-p}}{2^{-p} \Gamma(1-p)} \quad (5.8)$$

получаем

$$J_p(ke^z) \sim \left( \frac{k}{2} \right)^p \frac{1}{\Gamma(1+p)} (\cos vt - i \sin vt) \quad (5.9)$$

$$J_{-p}(ke^z) \sim \left( \frac{k}{2} \right)^{-p} \frac{1}{\Gamma(1-p)} (\cos vt + i \sin vt)$$

Отсюда, пользуясь решением (5.7), будем иметь

$$w = e^{-bt} (D_1 \cos vt + i D_2 \sin vt) \quad (5.10)$$

где

$$D_1 = C_1' \left(\frac{k}{2}\right)^p \frac{1}{\Gamma(1+p)} + C_2' \left(\frac{k}{2}\right)^{-p} \frac{1}{\Gamma(1-p)} \quad (5.11)$$

$$D_2 = C_2' \left(\frac{k}{2}\right)^{-p} \frac{1}{\Gamma(1-p)} - C_1' \left(\frac{k}{2}\right)^p \frac{1}{\Gamma(1+p)}$$

Полагая, далее

$$D_1 = K_1 - iK_3, \quad D_2 = -(K_4 + iK_2) \quad (5.12)$$

и пользуясь (3.5), имеем

$$\xi_1 = e^{-bt} (K_1 \cos vt + K_2 \sin vt), \quad \xi_2 = e^{-bt} (K_3 \cos vt + K_4 \sin vt) \quad (5.13)$$

По формулам обратного преобразования (3.3) получаем окончательно

$$\alpha_1 = e^{-bt} (K_1 \cos vt + K_2 \sin vt) \cos \theta + e^{-bt} (K_3 \cos vt + K_4 \sin vt) \sin \theta$$

$$\delta_1 = -e^{-bt} (K_1 \cos vt + K_2 \sin vt) \sin \theta + e^{-bt} (K_3 \cos vt + K_4 \sin vt) \cos \theta$$

где постоянные  $K_j$  определяются по начальным условиям. Эти выражения, как легко видеть, совпадают с ранее полученными другим методом формулами (4.7).

Поступила 13 II 1962

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Ишлинский А. Ю. К теории гироскопизонтокомпасов. ПММ, 1956, т. XX, вып. 4.
2. Кошляков В. Н. О приводимости уравнений движения гироскопизонтокомпасов. ПММ, 1961, т. XXV, вып. 5.
3. Кошляков В. Н. К теории гироскопов. ПММ, 1959, т. XXIII, вып. 5.
4. Жбанов Ю. К. Исследование свободных колебаний в системе автономного определения координат движущегося объекта. ПММ, 1960, т. XXIV, вып. 6.
5. Меркин Д. Р. Об устойчивости движения гироскопа. ПММ, 1961, т. XXV, вып. 6.
6. Лебедев Н. Н. Специальные функции и их приложения. М., ГИТТЛ, 1953.
7. Демидович Б. П. О характеристических показателях систем дифференциальных уравнений с периодическими коэффициентами. Уч. зап. МГУ, 1952, т. VI, вып. 163.
8. Мак-Лаклан Н. В. Теория и приложения функций Матье. ИИЛ, 1953.
9. Четаев Н. Г. Устойчивость движения. М., ГИТТЛ, 1955.