

УДК 681.11-1/-9

Параметрическое исследование и визуализация анкерной погрешности механических часов: от математической модели к интерактивному калькулятору

Королева Алина Александровна

*Магистр 1 год**кафедра «Метрология и взаимозаменяемость»**Московский государственный технический университет имени Н.Э. Баумана**Научный руководитель: А.С. Комшин,**доктор технических наук, заведующий кафедрой «Метрология и взаимозаменяемость»*

Механические часы представляют собой сложную систему, в которой осциллятор (баланс с волоском) взаимодействует со спусковым механизмом (анкером). Анкер периодически подталкивает баланс, компенсируя потери на трение, но одновременно вносит возмущения, приводящие к изменению частоты – так называемой анкерной погрешности. Математическое описание этого процесса сводится к нелинейному дифференциальному уравнению с малым параметром. Цель работы – получить аналитические формулы для анкерной погрешности и выявить, какие геометрические параметры спуска влияют на неё наиболее сильно.

Математическое описание работы часового механизма начинается с уравнения вращательного движения баланса, которое учитывает момент инерции, демпфирование, упругость волоска и внешний момент, создаваемый анкером:

$$J\ddot{\phi} + c\dot{\phi} + k\phi = M(\phi)$$

где J – момент инерции баланса, c – коэффициент демпфирования, k – жёсткость волоска, $M(\phi)$ – момент от анкерного механизма. Вводя собственную частоту $\omega_0 = \sqrt{k/J}$ и малый параметр $\xi = c/(2J\omega_0)$, а также полагая $M(\phi)/J = \xi\mu_1(\phi)$, получаем уравнение в форме, удобной для асимптотического анализа:

$$\ddot{\phi} + 2\xi\omega_0\dot{\phi} + \omega_0^2\phi = \xi\mu_1(\phi), \quad (1)$$

Поскольку параметр ξ очень мал, колебания баланса близки к гармоническим, но их амплитуда и фаза медленно меняются во времени. Для разделения быстрых и медленных процессов применяется метод двух временных масштабов: вводятся быстрое время $t_1 = t$ и медленное время $t_2 = \xi t$. Решение представляется в виде ряда $\phi = \phi_0 + \xi\phi_1 + \dots$, и после подстановки в (1) и устранения секулярных членов получают уравнения, описывающие эволюцию амплитуды Φ и фазы γ :

$$\frac{d\Phi}{dt} = -\xi\omega_0\Phi + \frac{1}{2\pi\omega_0} \int_0^{2\pi} \mu(\Phi, \psi) \cos \psi \, d\psi, \quad \frac{d\gamma}{dt} = -\frac{1}{2\pi\omega_0\Phi} \int_0^{2\pi} \mu(\Phi, \psi) \sin \psi \, d\psi,$$

где $\psi = \omega_0 t + \gamma$, а $\mu(\phi) = M(\phi)/J$. Производная фазы $\dot{\gamma}$ представляет собой анкерную погрешность R , то есть отклонение частоты хода от собственной частоты осциллятора.

Параллельно с методом двух масштабов был применён классический метод усреднения Крылова–Боголюбова. Приведение исходного уравнения к стандартной форме с последующим усреднением по периоду даёт в точности те же уравнения для медленной эволюции амплитуды и фазы, что и двухмасштабное разложение. Совпадение результатов

двух независимых асимптотических подходов подтверждает корректность выведенных соотношений.

Вид функции $\mu(\phi)$ определяется конструкцией спускового механизма. Для двух наиболее распространённых типов – детант-спуска (с отделённым импульсом) и спуска с отбоем – интегралы в приведённых уравнениях вычисляются аналитически, что даёт компактные формулы, связывающие погрешность с геометрическими параметрами.

Для детант-спуска импульс передаётся на узком угловом интервале $[\phi_0 - a, \phi_0 + a]$, где ϕ_0 – центр интервала, a – полуширина. Соответствующая формула имеет вид:

$$R = -\frac{\omega_0}{4Q} \frac{\sqrt{\Phi_0^2 - (\phi_0 + a)^2} - \sqrt{\Phi_0^2 - (\phi_0 - a)^2}}{a}, \quad (2)$$

Для спуска с отбоем ключевым параметром является угол зацепления ϕ_M , и погрешность выражается проще:

$$R = \frac{\omega_0}{2Q} \frac{\sqrt{\Phi_0^2 - \phi_M^2}}{\phi_M}, \quad (3)$$

где ω_0 – собственная частота, Q – добротность осциллятора, Φ_0 – установившаяся амплитуда колебаний. Знак «минус» в (2) означает, что детант-спуск приводит к замедлению хода, знак «плюс» в (3) – к ускорению.

Чтобы выяснить, какой из конструктивных параметров влияет на точность наиболее сильно, выполнено параметрическое исследование по формулам (2) и (3). В качестве базовых приняты значения, близкие к использованным в моделировании [1]: $\omega_0 = 25,1327$ рад/с, $Q = 200$, $\Phi_0 = 2,5$ рад, $\phi_0 = 0,5$ рад, $a = 0,2$ рад. Каждый из параметров варьировался в разумных пределах, остальные фиксировались. Полученные зависимости представлены в таблицах.

Таблица 1 – Зависимость анкерной погрешности R от параметров Φ_0 , ϕ_0 , a и Q для детант-спуска

Φ_0	1,9	2	2,1	2,2	2,3	2,4	2,5	2,6	2,7	2,8	2,9	3	3,1
R	0,01725	0,01632	0,01548	0,01473	0,01405	0,01343	0,01287	0,01235	0,01188	0,01143	0,01103	0,01065	0,01029
ϕ_0	0,2	0,25	0,3	0,35	0,4	0,45	0,5	0,55	0,6	0,65	0,7	0,75	0,8
R	0,00506	0,00634	0,00762	0,00891	0,01022	0,01154	0,01287	0,01422	0,01559	0,01698	0,01840	0,01984	0,02131
a	0,08	0,1	0,12	0,14	0,16	0,18	0,2	0,22	0,24	0,26	0,28	0,3	0,32
R	0,01283	0,01284	0,01284	0,01285	0,01285	0,01286	0,01287	0,01288	0,01289	0,01290	0,01291	0,01293	0,01294
Q	140	150	160	170	180	190	200	210	220	230	240	250	260
R	0,01839	0,01716	0,01609	0,01514	0,01430	0,01355	0,01287	0,01226	0,01170	0,01119	0,01073	0,01030	0,00990

Таблица 2 – Зависимость анкерной погрешности R от параметров Φ_0 , Φ_M и Q для спуска с отбоем

Φ_0	1,9	2	2,1	2,2	2,3	2,4	2,5	2,6	2,7	2,8	2,9	3	3,1
R	0,23034	0,24335	0,25630	0,26922	0,28211	0,29497	0,30781	0,32063	0,33342	0,34620	0,35897	0,37172	0,38446
Φ_M	0,2	0,25	0,3	0,35	0,4	0,45	0,5	0,55	0,6	0,65	0,7	0,75	0,8
R	0,78288	0,62517	0,51981	0,44438	0,38764	0,34336	0,30781	0,27860	0,25415	0,23335	0,21542	0,19979	0,18602
Q	140	150	160	170	180	190	200	210	220	230	240	250	260
R	0,43973	0,41041	0,38476	0,36213	0,34201	0,32401	0,30781	0,29315	0,27983	0,26766	0,25651	0,24625	0,23678

Анализ полученных данных позволяет сделать следующие выводы.

С ростом амплитуды Φ_0 погрешность R монотонно убывает примерно обратно пропорционально. Зависимость от добротности Q также обратно пропорциональна, что соответствует множителю $1/Q$ в формуле (2). Параметр a (полуширина импульса) в исследованном диапазоне изменяет R незначительно благодаря взаимной компенсации числителя и знаменателя.

Наиболее критичным параметром оказался центр интервала импульса ϕ_0 : даже смещение на $0,1$ рад (около $5,7^\circ$) приводит к изменению R примерно на 30 %. Это означает, что при конструировании часовых механизмов точность положения центра импульса должна контролироваться особенно строго.

Полученные теоретические результаты хорошо согласуются с численным моделированием, выполненным в работе [1]. Для детант-спуска относительное расхождение между аналитической формулой (2) и событийно-управляемым моделированием в SolidWorks составило 0,077 %, для спуска с отбоем – 0,11 %. Это подтверждает применимость метода двух масштабов для описания нелинейной динамики часовых механизмов.

Проведённое параметрическое исследование позволяет количественно оценить вклад каждого конструктивного параметра в анкерную погрешность. Наиболее существенное влияние оказывает ϕ_0 , поэтому именно на этот параметр следует обращать первоочередное внимание при проектировании и настройке спускового механизма.

Литература

1. POPKONSTANTINOVIC B. et al. THE NONLINEAR DYNAMICS OF ESCAPEMENT MECHANISMS //ACTA TECHNICA NAPOCENSIS-Series: APPLIED MATHEMATICS, MECHANICS, and ENGINEERING. – 2025. – Т. 68. – №. 1 & 2.
2. Крылов Н. М., Боголюбов Н. Н. Введение в нелинейную механику //Киев: изд-во АН УССР. – 1937. – Т. 366.