

# Math-Net.Ru

All Russian mathematical portal

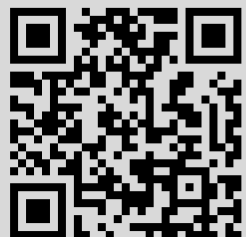
A. A. Golovan, N. A. Parusnikov, Methods for identifying the small parameter in a control system from the point of view of controllability measures, *Vestnik Moskov. Univ. Ser. 1. Mat. Mekh.*, 1993, Number 2, 73–77

Use of the all-Russian mathematical portal Math-Net.Ru implies that you have read and agreed to these terms of use  
<http://www.mathnet.ru/eng/agreement>

Download details:

IP: 18.97.9.169

March 23, 2025, 08:25:09



Условие

$$E > 2 \left| \left( \frac{\partial \rho_a}{\partial R} \right)_0 \frac{R_0}{\rho_a} \right| \quad (8)$$

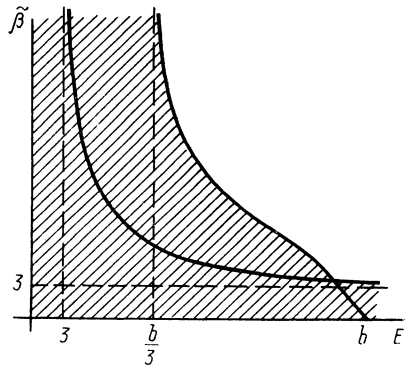
обеспечивает выполнение третьего из условий (4).

Аналогичное условие для «почти вертикального» троса (в задаче зондирования) имеет вид [1—4]

$$E > \left| \left( \frac{\partial \rho_a}{\partial R} \right)_0 \frac{R_0}{\rho_a} \right|. \quad (9)$$

Сравнение неравенств (8) и (9) показывает, что условие (8) более жесткое, чем аналогичное требование для «вертикального» зонда. Это приводит, например, к удвоению требуемого диаметра троса или к уменьшению в два раза «критической» длины троса и т. п.

Однако условие (8) завышено и может быть смягчено за счет достаточно большого значения члена  $\frac{\beta R_0}{r_0}$ .



#### СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Левин Е. М. Об устойчивости стационарных движений связки двух тел на орбите под действием гравитационных и аэродинамических сил // Космич. исследования. 1984. 22, вып. 5. 675—682.
2. Белецкий В. В. Динамика космических тросовых систем // Механика и научно-технический прогресс. Т. 1: Общая и прикладная механика. М., 1987. 226—241.
3. Белецкий В. В. Прикладные задачи устойчивости. Препринт Ин-та прикл. матем. АН СССР. № 121. М., 1990.
4. Белецкий В. В., Левин Е. М. Динамика космических тросовых систем. М., 1990.
5. Сарычев В. А. Вопросы ориентации искусственных спутников // Итоги науки и техники: Исследование космического пространства. Т. 11. М., 1978. 5—79.

Поступила в редакцию  
15.07.91

ВЕСТН. МОСК. УН-ТА. СЕР. 1, МАТЕМАТИКА. МЕХАНИКА. 1993. № 2

УДК 629.7.052

А. А. Голован, Н. А. Парусников

#### О СПОСОБАХ ВЫДЕЛЕНИЯ МАЛОГО ПАРАМЕТРА В УПРАВЛЯЕМОЙ СИСТЕМЕ С ТОЧКИ ЗРЕНИЯ МЕР УПРАВЛЯЕМОСТИ

При построении практических алгоритмов оценивания и управления линейных динамических систем значительную роль играют характеристики, выявляющие качество наблюдения или управления системой. Проблема введения характеристик наблюдаемости обсуждалась в [1, 2]. В настоящей работе рассматриваются некоторые характеристики управляемости. Их смысл по существу состоит в выявлении в управляемой системе скрытых малых параметров.

Эти результаты докладывались авторами на различных конференциях и семинарах, но не были в свое время опубликованы. Отметим также конструктивный подход к построению мер управляемости, содержащийся в [3].

Рассмотрим динамическую систему с одним входом:

$$\dot{x} = Ax + bu. \quad (1)$$

Матрица  $A$  и вектор-столбец  $b$  предполагаются постоянными.

Будем считать, что проведена подходящая нормировка фазовых переменных  $x_j$  и времени  $\tau$  системы (1), так что  $|x_j| \leq 1$  и отводимое время  $\tau$  для управления системой принадлежит  $[0, 1]$ .

Цель управления — стабилизация (приведение вектора в нулевую точку).

Обозначим матрицу управляемости через

$$W = (g_1, g_2, \dots, g_n), \quad g_1 = b, \quad g_{j+1} = Ag_j. \quad (2)$$

Осуществим процедуру ортогонализации Грама—Шмидта для набора векторов  $\{g_j\}$ . Полученный набор ортонормированных векторов обозначим через  $\{p_j\}$ . Связь векторов  $\{g_j\}$ ,  $\{p_j\}$  определяется соотношением

$$g_1 = s_{11}p_1, \quad g_2 = s_{21}p_1 + s_{22}p_2, \quad \dots, \quad g_j = \sum_{k=1}^j s_{jk}p_k,$$

где  $s_{jk}$  — элементы нижнетреугольной матрицы  $S$ , факторизирующей матрицу  $W^T W$  следующим образом:

$$SS^T = W^T W, \quad S = (W^T W)^{\frac{1}{2}}.$$

Запишем систему (1) в новом базисе, понимая в соответствии с [1] под координатами вектора  $x$  контравариантные координаты

$$x = y_1 p_1 + y_2 p_2 + \dots + y_n p_n.$$

В новых переменных  $y$  система (1) примет вид

$$\dot{y} = Fy + b_y u,$$

где  $F$  является верхней квазитреугольной матрицей, у которой все элементы, лежащие ниже нижней квазидиагонали, равны нулю, причем

$$F = S^T A_\alpha (S^{-1})^T, \quad b_y = (s_{11}, 0, \dots, 0)^T,$$

$$A_\alpha = \begin{pmatrix} 0 & 0 & \dots & 0 & \alpha_1 \\ 1 & 0 & \dots & 0 & \alpha_2 \\ 0 & 1 & \dots & 0 & \alpha_3 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & 1 & \alpha_n \end{pmatrix}.$$

Квазидиагональные элементы  $f_{j, j-1}$  матрицы  $F$  имеют следующий вид:

$$f_{j, j-1} = s_{jj}/s_{j-1, j-1}.$$

Очевидно, что только элементы, составляющие нижнюю квазидиагональ, служат носителями информации о качестве управляемости.

Мерой управляемости  $\mu_k$  переменной  $y_k$  естественно назвать величину

$$\mu_k = s_{11} f_{21} f_{32} \dots f_{k, k-1} = s_{kk}.$$

Малость этой величины соответствует большим энергетическим затратам на приведение на интервале  $[0, 1]$  фазовой координаты  $y_k$  в нулевое состояние. Другая интерпретация: при управлении, осуществляемом с помощью линейной обратной связи, сформированной путем измерения всех фазовых переменных с некоторой погрешностью, возникает большая ошибка приведения на интервале  $[0, 1]$ .

В многомерном случае один из вариантов отщепления слабоуправляемого подпространства состоит в применении указанной выше процедуры по отдельности к каждому из векторов  $b_j$ , составляющих матрицу  $B = (b_1, b_2, \dots, b_m)$ , а затем декомпозиции стандартным способом хорошо управляемого подпространства по компонентам вектора управления  $u$ .

Рассмотрим второй возможный способ введения меры. Осуществим сингулярное разложение матрицы управляемости (2) [4]:

$$W = V \Lambda U^T.$$

Здесь  $V$  и  $U$  — ортогональные матрицы соответствующей размерности,  $\Lambda = \text{diag}(\lambda_1, \lambda_2, \dots, \lambda_n)$ ,  $\lambda_j \geq 0$  — сингулярные числа матрицы. Матрицы  $V$  и  $U$  всегда можно выбрать так, чтобы  $\lambda_j \geq \lambda_{j+1}$ .

Пусть матрица  $\Lambda$  имеет следующую структуру:

$$\Lambda = \begin{pmatrix} S & 0 \\ 0 & \varepsilon N \end{pmatrix}, \quad S = \text{diag}(s_1, s_2, \dots, s_k),$$

$$N = \text{diag}(v_1, v_2, \dots, v_r), \quad k + r = n,$$

где  $\varepsilon$  — малый параметр, а величины  $s_j, v_i$  — порядка единицы.

Соответственно матрицу  $V$  представим в виде

$$V = (p_1, p_2, \dots, p_k, q_1, q_2, \dots, q_r).$$

Набор векторов  $\{p_j\}, \{q_i\}$  примем в качестве ортонормированного базиса. Контравариантное представление вектора  $x$  в этом базисе таково:

$$x = \xi_1 p_1 + \xi_2 p_2 + \dots + \xi_k p_k + \eta_1 q_1 + \eta_2 q_2 + \dots + \eta_r q_r.$$

Выясним структуру уравнений (1) в переменных  $\xi = (\xi_1, \xi_2, \dots, \xi_k)^T$  и  $\eta = (\eta_1, \eta_2, \dots, \eta_r)^T$ . Поскольку в новом базисе соответствующая матрица управляемости имеет вид

$$W^* = V^T W = \Lambda U^T = \begin{pmatrix} S & 0 \\ 0 & \varepsilon N \end{pmatrix} U^T = \begin{pmatrix} W_I \\ \varepsilon W_{II} \end{pmatrix}, \quad (3)$$

из (3) непосредственно следует

$$\dot{\xi} = A_{11} \xi + A_{12} \eta + b_1 u,$$

$$\dot{\eta} = \varepsilon A_{21} \xi + A_{22} \eta + \varepsilon b_2 u.$$

Таким образом, вектор  $\eta$  слабоуправляем.

В более общем случае, когда управление  $u$  — вектор, аналогично можно получить:

$$\dot{\xi} = A_{11} \xi + A_{12} \eta + B_1 u, \quad (4)$$

$$\dot{\eta} = \varepsilon A_{21} \xi + A_{22} \eta + \varepsilon B_2 u.$$

При практическом построении редуцированного алгоритма управления в виде линейной обратной связи часто бывает целесообразно от

системы (4) перейти к новой системе относительно переменных  $\xi$  и  $\eta^* = \eta - C\xi$ , где матрица  $C$  выбирается таким образом, что уравнение относительно  $\eta^*$  не содержит управление  $u$ .

В новых переменных

$$\dot{\xi} = (A_{11} + A_{12}C)\xi + A_{12}\eta^* + B_1u,$$

$$\dot{\eta}^* = (\varepsilon A_{21} + A_{22}C - CA_{11} - CA_{12}C)\xi + (A_{22} - CA_{12})\eta^* + (\varepsilon B_2 - CB_1)u.$$

Уравнение  $CB_1 = \varepsilon B_2$  имеет относительно матрицы  $C$  неоднозначное решение. Однозначности можно добиться, если положить  $C = C^* B_1^T$ . Матрица  $B_1^T B_1$  невырождена, поэтому

$$C^* = \varepsilon B_2 (B_1^T B_1)^{-1}.$$

Еще один способ задания меры управляемости в некоторой степени аналогичен введению стохастической меры оцениваемости [5]. Рассматривается классическая задача об оптимальном управлении линейной динамической системой

$$\dot{x} = Ax + Bu$$

с квадратичным критерием качества

$$J = \int_0^T [x^T Q x + u^T R u] d\tau + x^T(T) F x(T),$$

$Q(t) \geq 0$ ,  $R(t) > 0$ ,  $F \geq 0$  — симметричные матрицы.

Оптимальность достигается (см., например, [6]) при  $u = -R^{-1} B P x$ , где симметрическая матрица  $P(t)$  служит решением матричного уравнения Риккати

$$\dot{P} + PA + A^T P + Q - P B R^{-1} B^T P = 0, \quad P(T) = F,$$

причем

$$J_{\text{опт}} = x^T(0) P(0) x(0).$$

Обозначим значение функционала в отсутствие управления через  $J^0$ . Легко показать, что

$$J^0 = x^T(0) P^0(0) x(0),$$

$$\dot{P}^0 + P^0 A + A^T P^0 + Q = 0, \quad P^0(T) = F.$$

Положим  $x(0) = \|x(0)\| \alpha$ ,  $\alpha^T \alpha = 1$ .

В качестве меры управляемости вектора  $x(0)$  по направлению  $\alpha$  введем величину

$$\mu[\alpha] = 1 - \left( \frac{\alpha^T P(0) \alpha}{\alpha^T P^0(0) \alpha} \right)^{1/2}.$$

Малое значение меры по какому-то направлению дает возможность при построении управления не учитывать проекцию вектора  $x$  на это направление.

Экстремальные свойства меры таковы. Согласно [7] уравнение  $\frac{\partial \mu}{\partial \alpha} = 0$  имеет  $n$  решений  $\alpha^j$ , составляющих собственные векторы связки  $\lambda P^0 - P$ , причем

$$\mu[\alpha^j] = 1 - (\lambda_j)^{1/2},$$

где  $\lambda_j$  — корни уравнения  $|\lambda P^0 - P| = 0$ .

Приведем простой иллюстративный пример, в котором малый параметр выступает в явном виде.

Задача управления описывается соотношениями

$$\dot{x}_1 = u, \quad J = \int_0^1 u^2 dt + x_1^2(1) + x_2^2(1),$$

$$\dot{x}_2 = \varepsilon x_1, \quad x_1(0) = x_2(0) = 1, \quad \varepsilon \ll 1.$$

Выкладки проводятся с точностью до малого параметра  $\varepsilon$  (включительно). Все уравнения в нашем случае решаются аналитически. Получим

$$P^0(0) = \begin{pmatrix} 1 & \varepsilon \\ \varepsilon & 1 \end{pmatrix}, \quad P(0) = \begin{pmatrix} 1/2 & 3/4\varepsilon \\ 3/4\varepsilon & 1 \end{pmatrix},$$

$$J^0 = 2(1 + \varepsilon), \quad J_{\text{опт}} = \frac{3}{2}(1 + \varepsilon).$$

Введем  $\alpha^1 = (1, 0)^T$ ,  $\alpha^2 = (0, 1)^T$ . Будем иметь

$$\mu[\alpha^1]_1 \approx \frac{2}{7}, \quad \mu[\alpha^2] \approx 0.$$

Выбор управления без учета  $x_2$  дает  $u^* = -\frac{1}{2-t}x_1^*$ . Легко получить в этом случае  $x_1^*(t) = 1 - \frac{t}{2}$ ,  $x_2^*(t) = 1 + \varepsilon \left(t - \frac{t^2}{4}\right)$ . Откуда  $J^* = \frac{3}{2}(1 + \varepsilon)$ , т. е., пренебрегая  $\varepsilon^2$ , получим  $J^* = J_{\text{опт}}$ .

Заметим также, что уравнение  $|\lambda P^0 - P| = 0$  в нашем случае имеет корни  $\lambda_1 = \frac{1}{2}$ ,  $\lambda_2 = 1$  и векторы  $\alpha^1$ ,  $\alpha^2$  могут считаться собственными векторами.

#### СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Парусников Н. А., Морозов В. М., Борзов В. И. Задача коррекции в инерциальной навигации. М., 1982.
2. Парусников Н. А., Голован А. А. Об одном способе выделения малого параметра в наблюдаемой системе с точки зрения меры оцениваемости//Сб. науч. тр. МЭИ. № 217. М., 1989.
3. Везломцев Д. В., Кубинцев Г. М., Цатурян К. Т. Приближенное агрегирование линейных динамических систем//Автоматика и Телемеханика. 1986. № 3. 48—58.
4. Лоусон Ч., Хенсон Р. Численное решение задач метода наименьших квадратов. М., 1986.
5. Парусников Н. А., Голован А. А., Варавва В. Г. О стохастической мере оцениваемости//Коррекция в навигационных системах и системах ориентации искусственных спутников Земли. М., 1987. 4—7.
6. Дэвис М. Х. А. Линейное оценивание и стохастическое управление. М., 1984.
7. Гантмахер Ф. Р. Теория матриц. М., 1966.

Поступила в редакцию  
23.12.91