### Лекции №№ 4 – 5 (3 марта 2022)

## Глава II. Математическое описание линейных непрерывных систем автоматического управления (ЛНСАУ).

#### 2.1. Преобразование Лапласа в теории автоматического управления.

При рассмотрении САУ, описываемых линейными дифференциальными уравнениями с постоянными коэффициентами, удобно использовать преобразование Лапласа, позволяющее заменить решение дифференциальных уравнений решением алгебраических уравнений.

Опр. Прямым преобразованием Лапласа называется соотношение

$$F(p) = \int_{0}^{\infty} f(t)e^{-pt}dt, \qquad (1)$$

ставящее функции f(t) вещественного аргумента в соответствие функцию F(p) комплексной переменной p ( $p = \sigma + j\omega$ ).

При этом функция f(t) называется оригиналом,

а функция F(p) – <u>изображением по Лапласу</u>,

р – переменная преобразования Лапласа.

Условно прямое преобразование Лапласа записывается в виде:

$$F(p) = L\{f(t)\}$$
 (или  $L[f(t)]$ ),

где L — оператор прямого преобразования Лапласа.

Также пользуются обозначением:

$$f(t) \div F(p)$$

(Оригинал обозначают строчной, а его изображение – одноименной прописной буквой.)

Для того чтобы функция f(t) имела изображение по Лапласу, <u>необходимо</u>, чтобы она обладала следующими <u>свойствами</u>:

- 1) f(t) определена и интегрируемая на интервале  $[0; +\infty)$ ;
- 2)  $f(t) \equiv 0 \text{ при } t < 0^{1}$ ,
- 3) f(t) имеет экспоненциальный порядок:

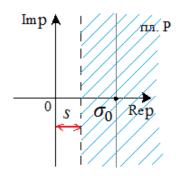
 $\exists$  такие константы s > 0, M > 0, что

$$|f(t)| < M \cdot e^{st} \tag{2}$$

 $<sup>^{1}</sup>$  Т.е. должны рассматриваться сигналы, начинающие действовать в определенный момент времени, принимаемый за начало отсчета: t=0.

Функцию, обладающую указанными свойствами, называют оригиналом.

Интеграл (1) абсолютно сходится при  $Re\ p > s$  (где s — постоянная из (2)). Следовательно, изображение F(p) существует в полуплоскости  $Re \ p > s$ .



#### Опр. Обратным преобразованием Лапласа называют соотношение

$$f(t) = \frac{1}{2\pi j} \int_{\sigma_0 - j\infty}^{\sigma_0 + j\infty} F(p) e^{pt} dp,$$

определяющее по известному изображению оригинал. На выбранной прямой интегрирования  $p=\sigma_0+j\omega$  , при  $-\infty \xrightarrow{\ \omega\ } +\infty$  , должно выолняться  $\sigma_0>s$  (т.е. интеграл в данном выражении берется вдоль любой прямой  $p = \sigma_0 + j\omega$  (где  $\omega$  меняется от  $-\infty$  до  $+\infty$ ), такой, что  $Re\ p = \sigma_0 > s$ ).

Условно обратное преобразование Лапласа записывается в виде:

$$f(t) = L^{-1}[F(p)],$$

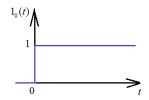
где  $L^{-1}$  — оператор обратного преобразования Лапласа.

#### Изображения по Лапласу<sup>1</sup> часто используемых в ТАУ функций.

Введем понятия:

Функция единичного скачка (единичная функция; функция Хевисайда) –

$$1_0(t) = \begin{cases} 1, & npu \ t \ge 0 \\ 0, & npu \ t < 0 \end{cases}$$

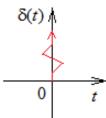


Иногда обозначается как u(t).

(Произведение 
$$f(t)\cdot 1_0(t)$$
 равно  $\begin{cases} f(t), \textit{npu } t \geq 0 \\ 0, \textit{npu } t < 0 \end{cases}$ )

<u>Дельта-функция</u> ( $\delta$ -функция; функция Дирака; единичный импульс<sup>2</sup>)

$$\delta(t) = \begin{cases} 0, & npu \ t \neq 0 \\ \infty, & npu \ t = 0 \end{cases}, \quad \int_{-\infty}^{+\infty} \delta(t) dt = 1$$



<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Вместо «изображение по Лапласу» также говорят «изображение Лапласа»

<sup>&</sup>lt;sup>2</sup> Единичный импульс – импульс, интеграл которого равен единице, а продолжительность стремится к нулю.

🗧 Аналитическое выражение δ-функции может быть представлено в виде:

$$\delta(t) = \lim_{\tau \to 0} \frac{1}{\tau} \left[ 1_0(t) - 1_0(t - \tau) \right]$$

 $\delta(t)$  может рассматриваться как производная единичной функции:

$$\delta(t) = \frac{d1_0(t)}{dt}$$

- связь между δ-функцией и единичной функцией.

Изображения по Лапласу:

f(t)	F(p)
$a \cdot 1_0(t)$ $(a = \text{const})$	$\frac{a}{p}$
$a \cdot \delta(t)$ $(a = \text{const})$	а
$b \cdot t \cdot 1_0(t)  (b = \text{const})$	$\frac{b}{p^2}$
$t^n \cdot 1_0(t)$	$\frac{n!}{p^{n+1}}$
$e^{-\alpha t} \cdot 1_0(t)$	$\frac{1}{p+\alpha}$
$t \cdot e^{-\alpha t} \cdot 1_0(t)$	$\frac{1}{(p+\alpha)^2}$
$(\sin\beta t)\cdot 1_0(t)$	$\frac{\beta}{p^2 + \beta^2}$
$(\cos\beta t)\cdot 1_0(t)$	$\frac{p}{p^2 + \beta^2}$
$2 \cdot \sqrt{\frac{t}{\pi}}$	$\frac{1}{p \cdot \sqrt{p}}$

#### Основные свойства преобразования Лапласа.

 $m{1}^{\it{0}}$ . Свойство линейности (теорема о сложении): для любых постоянных  $a_1$  и  $a_2$ 

$$L[a_1f_1(t)+a_2f_2(t)] = a_1L[f_1(t)] + a_2L[f_2(t)] = a_1F_1(p) + a_2F_2(p),$$

т.е. преобразование Лапласа от суммы функций равно сумме преобразований слагаемых, и постоянные множители можно выносить за знак преобразования.

 $2^{0}$ . Теорема о дифференцировании оригинала:

$$L \left[ f^{(n)}(t) \right] = p^n \cdot F(p) - p^{n-1} \cdot f(+0) - p^{n-2} \cdot f'(+0) - \dots - p \cdot f^{(n-2)}(+0) - f^{(n-1)}(+0) ,$$

где 
$$f^{(k)}(+0) = \lim_{t \to +0} \frac{d^k f(t)}{dt^k}$$
 (предел справа;  $+0 = 0 + \xi$  ,  $\xi > 0$  ,  $\xi \to 0$ )

Например,

$$L[f'(t)] = p \cdot F(p) - f(+0)$$

$$L[f''(t)] = p^2 \cdot F(p) - p \cdot f(+0) - f'(+0)$$

Если 
$$f(+0) = f'(+0) = \dots = f^{(n-1)}(+0) = 0$$
, то  $L[f^{(n)}(t)] = p^n \cdot F(p)$ 

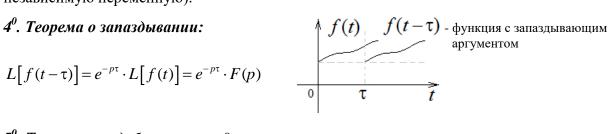
- т.е. при нулевых начальных условиях дифференцированию оригинал соответствует умножение изображения на  $p^n$ .

#### 3<sup>0</sup>. Теорема об интегрировании оригинала:

$$L\left[\int_{0}^{t} f(\tau)d\tau\right] = \frac{F(p)}{p}$$

(т.е. интегрированию в области оригиналов соответствует деление изображения на независимую переменную).

$$L[f(t-\tau)] = e^{-p\tau} \cdot L[f(t)] = e^{-p\tau} \cdot F(p)$$



 $5^{0}$ . *Теорема о подобии:* при a > 0 имеет место

$$L[f(at)] = \frac{1}{a}F(\frac{p}{a})$$

#### $6^{0}$ . Теорема о свертке (теорема об умножении изображений):

если  $f_1(t)$  и  $f_2(t)$  — оригиналы, а  $F_1(p)$  и  $F_2(p)$  — изображения, то

$$F_1(p) \cdot F_2(p) = L \left[ \int_0^t f_1(\tau) \cdot f_2(t-\tau) d\tau \right] = L \left[ \int_0^t f_2(\tau) \cdot f_1(t-\tau) d\tau \right]$$

Интеграл в правой части называют сверткой функций  $f_1(t)$  и  $f_2(t)$  .

(Т.е. преобразованию Лапласа свертки функций  $f_1(t)$  и  $f_2(t)$  соответствует произведение изображений  $F_1(p)$  и  $F_2(p)$ ).

#### $7^{0}$ . Теорема о конечном значении функции:

Если  $\exists$  предел  $f(\infty) = \lim_{t \to \infty} f(t)$ , то он равен

$$f(\infty) = \lim_{t \to \infty} f(t) = \lim_{p \to 0} p \cdot F(p)$$

#### $8^{0}$ . Теорема о начальном значении функции:

 $f(0) = \lim_{p \to \infty} p \cdot F(p)$ , если этот предел  $\exists$ .

 $9^{0}$ . *Теорема разложения* (дает возможность найти оригинал по изображению):

1) <u>Если</u>  $F(p) = \frac{B(p)}{A(p)}$  — дробно-рациональная функция (A(p) и B(p) — полиномы:

 $A(p) = a_0 p^n + a_1 p^{n-1} + \ldots + a_n$ ,  $B(p) = b_0 p^m + b_1 p^{m-1} + \ldots + b_m$ ,  $\underline{m \le n}$  и корни  $\underline{p_i}$ ,  $i = \overline{1,n}$ , уравнения A(p) = 0 являются простыми, то

$$f(t) = \sum_{i=1}^{n} \frac{B(p_i)}{A'(p_i)} e^{p_i t},$$
 (\*)

(при  $t \ge 0$ ; при t < 0  $f(t) \equiv 0$ )

где 
$$A'(p_i) = \frac{dA(p)}{dp}\Big|_{p=p_i}$$

2) <u>Если</u>  $F(p) = \frac{B(p)}{pA_1(p)}$  (т.е. полином A(p) имеет нулевой корень ( ~  $a_n = 0$  )), то

$$f(t) = \frac{B(0)}{A_1(0)} + \sum_{i=1}^{n-1} \frac{B(p_i)}{p_i A_1'(p_i)} e^{p_i t},$$

(Это соотношение вытекает из (\*), если учесть, что  $A'(p) = (pA_1(p))' = A_1(p) + pA_1'(p)$ )

#### Пример.

Определить функцию f(t), изображение которой имеет вид:  $F(p) = \frac{5}{p(p+1)}$ .

Решение:

$$B(p) = 5$$

$$A(p)=pA_{\rm l}(p)$$
,  $A_{\rm l}(p)=p+1$   $\rightarrow$  находим корни уравнения  $A_{\rm l}(p)=0$ :  $p=-1$ 

$$A'_{1}(p) = 1$$

$$f(t) = \frac{5}{1} + \frac{5}{-1.1}e^{-t} = 5(1 - e^{-t})$$

#### Преобразование Фурье.

Опр. Прямым преобразованием Фурье называется интеграл

$$F(j\omega) = F[f(t)] = \int_{0}^{\infty} f(t)e^{-j\omega t}dt$$

$$f(t) \div F(j\omega)$$

f(t) должна удовлетворять требованиям:

- 1) являться абсолютно интегрируемой (т.е.  $\int_{0}^{\infty} |f(t)| dt < \infty$ ) на интервале  $[0; +\infty)$ ;
- 2) на любом конечном интервале должна удовлетворять условиям Дирихле:
  - а) рассматриваемый интервал можно разбить на конечное число интервалов, в пределах которых f(t) непрерывна и монотонна;
  - б) если  $t_0$  является точкой разрыва функции f(t) , то  $\exists f(t_0 + 0)$  и  $f(t_0 0)$

<u>Физический смысл преобразования Фурье</u> – представление функции f(t) в виде бесконечного множества гармонических составляющих, образующих непрерывный спектр.

(Альтернативная формулировка физического смысла ПФ: изображение по Фурье — это представленный в комплексной форме спектр (амплитудно-частотный спектр) функции f(t)).

Обратное преобразование Фурье –

$$f(t) = \frac{1}{\pi} \int_{0}^{\infty} F(j\omega) e^{j\omega t} d\omega$$

<u>Физический смысл обратного преобразования Фурье</u> – получение оригинала (процесса во времени) по известному спектру этой функции.

#### 2.2. Математические модели САУ. Типы математических моделей.

Для расчета и анализа работы системы управления ее заменяют математической моделью (ММ).

*Опр.* Математической моделью системы называют любое соотношение, заданное аналитически (с помощью уравнений), графически (в виде графиков, структурных схем или графов), или в виде таблицы, которое описывает процессы, протекающие в системе.

Большая часть систем представляется математическими моделями в виде дифференциальных уравнений, на языке которых сформулированы основные законы механики и физики макромира.

Для получения уравнений САУ обычно составляют уравнения для каждого входящего в нее элемента. Совокупность всех уравнений элементов и даст математическую модель системы.

Элементы, образующие систему автоматического управления, представляют собой преобразователи входного воздействия (или величины) в выходную величину, вообще говоря, иной формы и, возможно, иной природы.

$$\xrightarrow{x}$$
 CAY  $\xrightarrow{y}$ 

Так, например, для электродвигателя в рассмотренном в п. 1.6 примере входной величиной является напряжение, приложенное к якорной цепи, а выходной — скорость вращения вала двигателя.

САУ также является <u>преобразователем</u> входной величины (в общем случае векторной) в выходную (-ые). Будем обозначать их как  $\vec{x}$  и  $\vec{y}$ :

$$\vec{x}$$
 CAY  $\vec{y}$ 

В связи с этим можно дать второе определение ММ системы:

**Опр.** Математическая модель системы — это совокупность уравнений, описывающая связь между входными воздействиями на систему и ее выходными регулируемыми переменными.

Математическая модель одной и той же системы в зависимости от цели управления может быть разной.

При построении ММ всегда делают какие-либо допущения и упрощения, чтобы не усложнять исследование. Поэтому математическая модель никогда не бывает тождественна рассматриваемой системе. С другой стороны, модель должна как можно полнее отражать свойства реальной системы. Необходимость нахождения компромисса между двумя противоречивыми требованиями к модели (ее простоты и в то же время полноты) приводит к тому, что процедура составления модели зачастую разбивается на этапы. На начальном этапе исследования рекомендуется принимать простейшую модель, а затем ее постепенно усложняют, чтобы учесть дополнительные факторы, которые на начальном этапе были отброшены как несущественные.

Если ММ получилась слишком подробной и сложной (для конкретной задачи), то исследователь может попытаться упростить ее (понизить размерность, линеаризовать и т.д.)

Существует 2 типа математических моделей систем автоматического управления:

- линейные

И

- нелинейные

**Опр.** <u>ММ</u> называется <u>линейной</u>, если она состоит только из линейных уравнений (алгебраических, дифференциальных или разностных). Соответствующая ей <u>система</u> автоматического управления является линейной.

Пример линейной MM: 
$$a_0 y' + a_1 y = bx$$

 $\xrightarrow{x}$  CAY  $\xrightarrow{y}$ 

Если хотя бы одно из уравнений мат. модели является нелинейным, то <u>ММ и</u> соответствующая ей система называются нелинейными.

Пример нелинейной ММ: F(y''', y'', y', y, x', x) = 0

На практике физические системы в основном нелинейны и нестационарны 1.

Для <u>линейных</u> систем справедлив <u>принцип суперпозиции</u>: реакция системы на сложное воздействие равна сумме реакций на каждую составляющую воздействия в отдельности.

-

<sup>1</sup> т.е. их параметры зависят от времени

Так, например, если входным воздействиям  $x_1(t)$  и  $x_2(t)$  соответствуют выходные переменные  $y_1(t)$  и  $y_2(t)$ :

$$x_1(t)$$
 CAY  $y_1(t)$ 
 $x_2(t)$  CAY  $y_2(t)$ 

то входной переменной  $(x_1(t) + x_2(t))$  будет соответствовать выходная переменная  $y(t) = y_1(t) + y_2(t)$ :  $x_1(t) + x_2(t) \longrightarrow CAY \xrightarrow{y_1(t) + y_2(t)}$ 

При изучении нелинейных систем принцип суперпозиции неприменим. Это чрезвычайно осложняет их количественный анализ. Кроме того, само решение нелинейных дифференциальных уравнений в большинстве случаев является сложным. Поэтому обычно предпринимаются попытки заменить нелинейную модель линейной и исследовать последнюю.

Процесс преобразования нелинейных уравнений в линейные называется линеаризацией.

#### Пример.

Рассмотрим ММ системы управления следующего вида:

 $F(\ddot{y}, \dot{y}, y, \dot{x}, x) = 0$  — нелинейное дифференциальное уравнение 2-го порядка,

где x — входная переменная,

у – выходная переменная.

Пусть заданному режиму соответствуют значения:

$$x=x^0={
m const},\;\dot x=0$$
  $y=y^0={
m const},\;\dot y=0,\;\;\ddot y=0$  обозначим данную рабочую точку как т. М

В основе линеаризации нелинейных уравнений лежит предположение о том, что входная и выходная переменные изменяются так, что их отклонения от заданных значений остаются все время достаточно малыми.

Обозначим отклонения реальных значений x и y от требуемых через  $\Delta x$  и  $\Delta y$ . Тогда

$$x(t) = x^{0} + \Delta x(t)^{1}, \ \dot{x} = \Delta \dot{x},$$
  
 $y = y^{0} + \Delta y, \ \dot{y} = \Delta \dot{y}, \ \ddot{y} = \Delta \ddot{y}.$ 

Подставим эти выражения в исходное уравнение и, рассматривая  $F(\ddot{y}, \dot{y}, y, \dot{x}, x)$  как функцию независимых переменных  $\ddot{y}$ ,  $\dot{y}$ , y,  $\dot{x}$  и x, разложим ее в ряд Тейлора вблизи рабочей точки M:

$$F(\cdot)\Big|_{M} + \frac{\partial F(\cdot)}{\partial \ddot{y}}\Big|_{M} \cdot \Delta \ddot{y} + \frac{\partial F(\cdot)}{\partial \dot{y}}\Big|_{M} \cdot \Delta \dot{y} + \frac{\partial F(\cdot)}{\partial y}\Big|_{M} \cdot \Delta y + \frac{\partial F(\cdot)}{\partial \dot{x}}\Big|_{M} \cdot \Delta \dot{x} + \frac{\partial F(\cdot)}{\partial x}\Big|_{M} \cdot \Delta x + \begin{pmatrix} u_{\text{лены высшего}} \\ n_{\text{порядка малости}} \end{pmatrix} = 0$$

$$= 0 \text{ в силу исходного уравнения}$$

8

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Зависимость от времени далее будем опускать.

Пренебрегая членами более высокого порядка малости, чем приращения и их производные, <sup>1</sup> получаем линейное <u>уравнение</u> системы в виде:

$$a_0 \Delta \ddot{y} + a_1 \Delta \dot{y} + a_2 \Delta y + b_0 \Delta \dot{x} + b_1 \Delta x = 0$$
,

где коэффициенты  $a_i$  и  $b_j$  — постоянные, если  $F(\cdot)$  не зависит явно от t и заданный режим является статическим (т.е. величины  $y^0$  и  $x^0$  не зависят от времени).

Это уравнение является приближенным. Неизвестными функциями времени в нем являются отклонения  $\Delta x$  и  $\Delta y$  (от рабочей точки). Поэтому его называют уравнением в приращениях.

Такая линеаризация — разложением нелинейных функций, входящих в уравнения, в ряд Тейлора вблизи точки, соответствующей заданному режиму, отбрасывая нелинейные относительно отклонений и их производных члены, — называется <u>линеаризацией вблизи</u> рабочей точки или касательной аппроксимацией.

Для того чтобы линеаризация вблизи рабочей точки была возможна, должны выполняться условия:

- 1. отклонения входной величины ( $\Delta x$ ) и выходной величины ( $\Delta y$ ) от заданных значений достаточно малы;
- 2. функция  $F(\cdot)$  является аналитической в рабочей точке (в этой точке может быть представлена сходящимся рядом Тейлора).

<u>Геометрически линеаризация</u> нелинейной модели <u>означает</u>, что гиперповерхность  $F(\cdot) = 0$  заменяется гиперплоскостью, касательной к этой поверхности в рабочей точке, и перенос начала координат в эту точку.

В двумерном случае:

замена исходной кривой AB отрезком касательной A'B' и перенос начала координат в эту точку (т. М):

# $\Delta y$ $\Delta y$ $\Delta y$ $\Delta x$ $\Delta x$

#### 2.3. Формы представления ММ систем.

Существует 2 основных подхода к представлению систем управления моделями: один использует представление процессов в системах и самих систем в переменных «входвыход», а другой подход использует представление в переменных состояния.

1. Модель в форме уравнения «вход-выход».

Модель односвязной стационарный линейной системы с сосредоточенными параметрами в переменных «вход-выход» имеет вид:

$$a_0 y^{(n)} + a_1 y^{(n-1)} + \dots + a_{n-1} \dot{y} + a_n y = b_0 x^{(m)} + b_1 x^{(m-1)} + \dots + b_m x$$
 (1)

(описание с помощью дифференциального уравнения высокого порядка), где x – входное (управляющее) воздействие,

 $<sup>^{1}\</sup>left( \Delta x\right) ^{2}$  ,  $\left( \Delta\dot{x}\right) ^{2}$  ,  $\left( \Delta y\right) ^{2}$  и т.д. – <u>нелинейные</u> относительно отклонений и их производных члены.

- у выходная переменная,
- n порядок системы ( $m \le n$  из условия физической реализуемости системы)

Данный метод описания является наиболее ранним. Он обладает в основном техническим преимуществом: исследователь имеет дело с физическими переменными.

2. <u>Описание системы в пространстве состояний</u> (~ модель в форме уравнений состояния; модель вход – переменные состояния –выход; модель в переменных состояния)

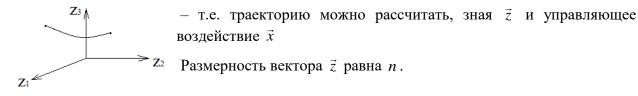
Дифференциальное уравнение высокого порядка сводится к <u>системе дифференциальных</u> <u>уравнений 1-го порядка</u> (СДУ в нормальной форме Коши).

*Опр.* Переменные состояния — комплекс переменных (как контролируемых, так и неконтролируемых, т.е. недоступных измерению), которые определяют состояние (~ поведение) системы в каждый момент времени.

*Onp.* Под <u>состоянием</u> системы понимается минимальная информация о системе, необходимая для определения ее выходной переменной по входной.

<u>Состояние в фиксированный момент времени</u> — <u>точка</u> в п-мерном пространстве (пространстве состояний).

*Опр.* <u>Пространством состояний</u> называется метрическое пространство, каждый элемент которого полностью определяет состояние рассматриваемой системы в фиксированный момент времени и ее состояние в последующие моменты времени, если известно управляющие воздействие.



Формальное описание систем в пространстве состояний состоит из двух частей:

$$\begin{cases} \dot{\vec{z}} = F(\vec{z}, \vec{x}, t) + H(t) \vec{\xi}(t) & -\text{система дифференциальных уравнений в нормальной форме Коши} \\ \vec{y} = G(\vec{z}, \vec{x}, t) + P(t) \vec{\eta}(t) & -\underline{\text{уравнение связи}} \text{ (уравнение выхода)} - \text{позволяет найти искомый процесс на выходе (  $\vec{y}$  ), зная  $\vec{z}$  и  $\vec{x}$$$

где  $\vec{z} = (z_1, ..., z_n)^T$  — вектор переменных состояния (их число всегда равно порядку системы или степени дифференциального уравнения, описывающего систему между входом и выходом);

 $\vec{x} = (x_1, ..., x_m)^T - \underline{\text{вектор управления}},$  состоящий из входных воздействий / вектор управляющих воздействий

 $\vec{y} = (y_1, ..., y_p)^T - \underline{\text{вектор выходных переменных}};$ 

 $\vec{\xi}-n$ -мерный вектор шумов (случайное влияние), H — матрица взаимного влияния шумов;  $\vec{\eta}$  — вектор погрешностей измерений, P — матрица корреляции погрешностей измерений;

t — время.

ММ (2) – мат. модель многосвязной нелинейной нестационарной стохастической системы.

Для многосвязной линейной стационарной детерминированной системы ММ в переменных состояния имеет вид:

$$\begin{cases} \dot{\vec{z}} = A\vec{z} + B\vec{x} \\ \dot{\vec{y}} = C\vec{z} + D\vec{x} \end{cases}$$
 (3)

где A — матрица состояния размерности  $n \times n$ , B — матрица управления ( $n \times m$ ), C матрица наблюдения ( $p \times n$ ), D — матрица влияния (или матрица связи вход-выход ( $p \times m$ ).

Представление систем в форме уравнений состояния является более единообразным и удобным, позволяя однотипно доказывать теоремы в системах различного порядка, получать единообразные алгоритмы численного решения задач. Это наиболее общий способ задания широкого класса объектов, включая нелинейные многосвязные системы.

#### Метод пространства состояний является основой современной ТАУ.

Уравнение «вход-выход» можно преобразовать к модели в переменных состояния, но такое преобразование является неоднозначным: для одной системы можно выбрать бесконечное множество наборов переменных состояния (важно, чтобы эти переменные были линейно независимы). Обратное преобразование является однозначным, но должны выполняться определенные условия.

Наиболее простое описание в ПС получается, если в качестве переменных состояния выбираются выходная переменная y и ее производные до (n-1) порядка включительно:

$$z_1 = y$$
,  $z_2 = \dot{y}$ , ...,  $z_n = y^{(n-1)}$ 

Тогда вместо  $(1)^1$  (для случая, 1) когда управление x задано аналитически (т.е. в явном виде):  $x_1 = b_0 x^{(m)} + b_1 x^{(m-1)} + \ldots + b_m x$  или 2) когда  $\vec{x} \in R^1$ ) будем иметь систему уравнений:

$$\begin{cases} \dot{z}_1 = z_2 \\ \dot{z}_2 = z_3 \\ \vdots \\ \dot{z}_n = \frac{1}{a_0} (-a_1 z_n - \ldots - a_n z_1) + \frac{1}{a_0} x_1 \\ y = z_1 \end{cases}$$
 — уравнения в форме Фробениуса (нормальная форма УС)

Здесь матрицы A, B, C и D имеют вид:

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> ММ одноканального объекта

$$A = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \dots & & \\ & & & \ddots & & \\ 0 & \dots & & \dots & 1 \\ \frac{-a_n}{a_0} & \dots & \dots & \frac{-a_1}{a_0} \end{bmatrix}, B = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \vdots \\ 0 \\ \frac{1}{a_0} \end{bmatrix}, C = \begin{bmatrix} 1 & 0 & \dots & 0 \end{bmatrix}, D = [\emptyset].$$

При заданных начальных условиях MM дает возможность по управляющему воздействию  $\vec{x}$  найти выходную переменную  $\vec{y}$ .

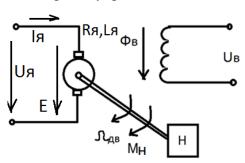
<u>НУ для модели «вход-выход»</u>:  $y(t_0) = y_0$ ,  $\dot{y}(t_0) = \dot{y}_0$ ,  $y^{(n-1)}(t_0) = y_0^{(n-1)}$  (кроме того, надо задать начальные значения для x и производных x:  $x(t_0) = x_0$ , ...,  $\dot{x}(t_0) = \dot{x}_0$ ,  $x^{(m-1)}(t_0) = x_0^{(m-1)}$ .)

<u>НУ для ММ в переменных состояния</u>:  $\vec{z}(t_0) = \vec{z}_0$ .

#### 2.4. Пример составления математической модели.

Рассмотрим пример составления математической модели двигателя постоянного тока с независимым возбуждением и якорным управлением.

Схема ДПТ:



Здесь  $U_{\rm g}$  — напряжение, подаваемое на якорную обмотов электродвигателя, которое будем считать входным (или управляющим) воздействием (x);

 $I_{_{\mathrm{S}}}$ ,  $R_{_{\mathrm{S}}}$  и  $L_{_{\mathrm{S}}}$  — ток в обмотке якоря, сопротивление и индуктивность якорной цепи соответственно;

E — противоЭДС, т.е. напряжение, возникающее в обмотке якоря в результате его вращения в магнитном поле;

OB – обмотка возбуждения,  $\Phi_{_{\rm B}}$  – поток возбуждения;

 $\Omega_{_{\mbox{\scriptsize дв}}}$  — скорость вращения вала двигателя, которую будем считать выходной (или управляемой) величиной (у);

 $M_{_{\rm H}}$  — момент нагрузки на валу двигателя (= моменту сопротивления внешних сил), который является возмущающим воздействием (f).

Запишем основные уравнения, характеризующие процессы в двигателе:

#### 1. Уравнение электрического равновесия якорной цепи имеет вид:

(описывает переходный электрический процесс в обмотке якоря)

$$U_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}}(t) = R_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}} I_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}}(t) + L_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}} \frac{dI_{\scriptscriptstyle \mathrm{R}}(t)}{dt} + E(t)$$

Или, с учетом того, что при  $\Phi_{_{\rm B}} = const$   $E \cong C_{_e} \cdot \Omega_{_{\rm ЛB}}$  ( $C_{_e}$  — коэффициент пропорциональности между противоЭДС и скоростью вращения вала двигателя при  $\Phi_{\rm B} = const$ ):

$$U_{\mathrm{g}}(t) = R_{\mathrm{g}}I_{\mathrm{g}}(t) + L_{\mathrm{g}}\frac{dI_{\mathrm{g}}(t)}{dt} + C_{e} \cdot \Omega_{\mathrm{dB}}(t)$$

$$\tag{1}$$

#### Уравнение равновесия моментов на валу двигателя следующее:

$$J\frac{d\Omega_{_{\rm ДB}}(t)}{dt} + M_{_{\rm H}}(t) = C_{_{\rm M}} \cdot I_{_{\rm H}}(t) \tag{2}$$
 вращающий момент, создающий вращение нагрузки с определенной скоростью вращом одействия потока возбуждения

 $\Phi_{_{\rm B}}$  с током  $I_{_{\rm S}}$  в обмотке якоря

где  $C_{_{\rm M}}$  — коэффициент пропорциональности между развиваемым двигателем моментом и током якорной цепи при  $\Phi_{\scriptscriptstyle \rm R} = const$  ,

J – приведенный момент инерции всех подвижных частей, связанных с валом двигателя.

Введем обозначения:  $y = \Omega_{_{\rm дв}}$  – выходная переменная;  $x = U_{_{\rm Я}}$  – управляющее воздействие;

 $f=M_{_{\mathrm{H}}}$  – возмущение. Выберем  $z_{_{\mathrm{l}}}=y=\Omega_{_{\mathrm{ДB}}}$ ,  $z_{_{\mathrm{2}}}=I_{_{\mathrm{H}}}$  – переменные состояния;

Тогда математическая модель двигателя постоянного тока в форме уравнений состояния будет иметь вид:

$$\begin{cases} \dot{z}_{1} \stackrel{\text{\tiny H3}\_(2)}{=} \frac{C_{\text{\tiny M}}}{J} z_{2} - \frac{1}{J} f \\ \dot{z}_{2} \stackrel{\text{\tiny H3}\_(1)}{=} - \frac{C_{e}}{L_{\text{\tiny M}}} z_{1} - \frac{R_{\text{\tiny M}}}{L_{\text{\tiny M}}} z_{2} + \frac{1}{L_{\text{\tiny M}}} x \\ y = z_{1} \end{cases}$$

#### 2.5. Понятия управляемости и наблюдаемости САУ. Критерии управляемости и наблюдаемости Р. Калмана.

Дадим понятия управляемости и наблюдаемости системы.

Термин «управляемость» физически означает возможность перевода системы из любого начального состояния (режима работы)  $\vec{z}(t_0) = \vec{z}_0$  в <u>любое</u> конечное состояние  $\vec{z}(t_1) = \vec{z}_1$  за конечное время  $\Delta t = t_1 - t_0$  путем приложения допустимого управления  $\vec{x}(t)$ .

Термин <u>«наблюдаемость»</u> физически означает возможность определения начального состояния системы  $\vec{z}(t_0) = \vec{z}_0$  по реакции  $\vec{y}(t)$  на выходе системы на интервале времени  $\begin{bmatrix} t_0 \\ t_1 \end{bmatrix}$  при заданном управляющем воздействии  $\vec{x}(t)$ .

Дадим строгие определения:

**Опр.** Система называется управляемой в момент времени  $t=t_0$ , если для любого заданного состояния  $\vec{z}(t_0)=\vec{z}_0$  и любого другого заданного состояния  $\vec{z}(t_1)=\vec{z}_1$  можно выбрать такое управление  $\vec{x}(t)$ ,  $t_0 \le t \le t_1$ , которое переводит систему из состояния  $\vec{z}_0$  в состояние  $\vec{z}_1$  за конечное время  $\Delta t = t_1 - t_0$ .

**Опр.** Система называется наблюдаемой в момент времени  $t=t_0$ , если по известным измеряемым на интервале  $\begin{bmatrix} t_0 \ , t_1 \end{bmatrix}$  входным  $\vec{x}(t)$  и выходным  $\vec{y}(t)$  переменным можно однозначно определить начальное состояние  $\vec{z}(t_0) = \vec{z}_0$ .

Задача восстановления переменных состояния  $\vec{z}(t)$  по данным измерения выходных переменных  $\vec{y}(t)$  и входных переменных  $\vec{x}(t)$  актуальна, т.к. часто не все переменные состояния доступны для измерения. В то же время информация о переменных состояния  $z_1,...,z_n$  в каждый момент времени нужна для осуществления управления.

Оценка управляемости и наблюдаемости линейной стационарной системы осуществляется по модели в переменных состояния на основе критериев управляемости и наблюдаемости P. Калмана 1.

#### **Теорема** (Критерий управляемости Р. Калмана)

Линейная п-мерная система

$$\begin{cases} \dot{\vec{z}} = A\vec{z} + B\vec{x} \\ \dot{\vec{y}} = C\vec{z} + D\vec{x} \end{cases}$$

<u>управляема</u> тогда и только тогда, когда матрица управляемости Калмана<sup>2</sup>

$$||B:AB:A^2B: \ldots :A^{n-1}B||$$

имеет ранг n, т.е. выполняется равенство

$$rang ||B : AB : A^2B : \dots : A^{n-1}B|| = n.$$

Здесь n — размерность пространства состояний (порядок системы):  $\vec{z} \in R^n$ ;

 $\vec{x} \in \mathbb{R}^m$  — вектор управляющих воздействий;

 $\vec{y} \in R^p$  – вектор выходных переменных.

Формирование матрицы управляемости Калмана выполняется по итерационному алгоритму:  $A^2B = A \cdot AB$ , ...,  $A^{n-1}B = A \cdot A^{n-2}B$ 

 $<sup>^{1}</sup>$  Ру́дольф Э́миль Ка́лман (19 мая 1930-2 июля 2016) — американский инженер и исследователь в области теории управления.

<sup>&</sup>lt;sup>2</sup> является блочной матрицей

Всего указанная матрица содержит n блоков по m столбцов каждый.

Из любых n столбцов можно составить определитель размерности  $n \times n$ . Если хотя бы один из таких определителей не равен нулю, то система управляема.

#### Теорема (Критерий наблюдаемости Р. Калмана)

Для того, чтобы линейная стационарная система

$$\begin{cases} \dot{\vec{z}} = A\vec{z} + B\vec{x} \\ \vec{y} = C \vec{z} \end{cases}$$

была полностью наблюдаема, необходимо и достаточно матрица наблюдаемости

$$\left\| C^T : A^T C^T : (A^T)^2 C^T : \dots : (A^T)^{n-1} C^T \right\|$$

имела ранг n, т.е. чтобы выполнялось условие

rang 
$$\|C^T : A^T C^T : (A^T)^2 C^T : \dots : (A^T)^{n-1} C^T \| = n.$$

(Матрицу D, не уменьшая общности, можно считать нулевой, т.к. вход предполагается известным, вследствие чего она и не входит в условие наблюдаемости).

#### Пример.

Оценить управляемость и наблюдаемость системы, описываемой уравнениями:

$$\begin{cases} \dot{z}_1 = 3z_1 + 2z_2 + x_1 \\ \dot{z}_2 = 6z_1 + 4z_2 + x_2 \\ y_1 = z_1 \\ y_2 = z_2 \end{cases}$$

Решение:

Для данной системы

$$A = \begin{vmatrix} 3 & 2 \\ 6 & 4 \end{vmatrix}, B = \begin{vmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{vmatrix}, C = \begin{vmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{vmatrix}, D = [\varnothing].$$

Для управляемости системы необходимо и достаточно, чтобы

$$rang \| B : AB : A^2B : \dots : A^{n-1}B \| = n$$
, где  $n$  – порядок системы.

$$n=2:$$
  $rang \begin{vmatrix} 1 & 0.3 & 2 \\ 0 & 1.6 & 4 \end{vmatrix} = 2, \Rightarrow да \Rightarrow \underline{\text{система управляема}}.$ 

Для полной наблюдаемости системы необходимо и достаточно, чтобы

rang 
$$\|C^T : A^T C^T : (A^T)^2 C^T : \dots : (A^T)^{n-1} C^T \| = n.$$

$$rang \begin{vmatrix} 1 & 0.3 & 6 \\ 0 & 1.2 & 4 \end{vmatrix} = 2, \implies да \implies \underline{\text{система полностью наблюдаема}}.$$