

водки агрегатов оценить степень оптимальности конструкций, обосновать требования к обеспечению их работоспособности и ресурса.

Л и т е р а т у р а

1. Б у г а е н к о В.Ф. Пневоавтоматика ракетно-космических систем. -М.:Машиностроение, 1979. - 168 с.
2. Б и д е р м а н В.Л. Прикладная теория механических колебаний. -М.:Высшая школа, 1972. - 416 с.
3. Ч а р н ы й И.А. Неустановившееся движение реальной жидкости в трубах. -М.:Недра, 1975. - 296 с.

УДК 629.7.036 + 518.0

В.И.Есин, М.Н.Буслаев, Ю.Г. Прядко

АНАЛИТИЧЕСКАЯ КОРРЕКЦИЯ ПОГРЕШНОСТЕЙ СИСТЕМ КОНТРОЛЯ ДАВЛЕНИЯ СИЛОВЫХ УСТАНОВОК ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ

Известные в настоящее время системы контроля давления (СКД) силовых и энергетических установок летательных аппаратов в большинстве случаев представляют собой непроточные газовые и жидкостные линии, соединяющие контролируемый объект с датчиком давления (ДД). Трубопровод, демпфер, непроточная полость под чувствительным элементом ДД, входящие в состав непроточных СКД, могут являться источником значительных искажений информации о процессах в силовых установках.

Задачу коррекции погрешностей таких СКД необходимо решать с помощью достаточно простых и в то же время общих методов, позволяющих использовать их в широком диапазоне параметров процессов в силовых установках (входных воздействий СКД) и конструктивных параметров измерительных систем.

Одному из возможных методов аналитической коррекции погрешностей СКД, обладающему достаточной общностью, посвящена данная статья.

Задача аналитической коррекции может быть описана с помощью

операторного уравнения первого рода

$$A_h \underline{z} = \underline{u}_\delta,$$

где \underline{z} - искомый вектор- входное воздействие; \underline{u}_δ - заданный с погрешностью вектор ($\|\underline{u}_\delta - \underline{u}\| \leq \delta$) - выходной сигнал; A_h - известный с погрешностью оператор ($\|A_h - A\| \leq h$).

Оператор A в случае СКД описывается нелинейными дифференциальными уравнениями в обыкновенных или частных производных [1].

Обратный оператор A_h^{-1} оказывается неограниченным. Уже вследствие этого расчет \underline{z} по соотношению

$$\underline{z} = A_h^{-1} \underline{u}_\delta \quad (1)$$

невозможен из-за неустойчивости алгоритмов решения.

Такая задача является некорректной и может быть решена с помощью метода регуляризации А.Н.Тихонова [2].

Применение этого метода позволяет регуляризовать алгоритмы решения некорректных задач, сделав их устойчивыми и сходящимися.

Предлагаемая А.Н.Тихоновым методика определения оценки входного сигнала \underline{z}_α с помощью решения вариационной задачи

$$\Phi[\underline{z}_\alpha, \underline{u}_\delta] = \inf \Phi[\underline{z}, \underline{u}_\delta] = \inf [\|A_h \underline{z} - \underline{u}_\delta\|^2 + \alpha \|\underline{z}^{(q)}\|^2],$$

в случае нелинейных операторов A_h , описываемых обыкновенными дифференциальными уравнениями и уравнениями в частных производных, приводит к значительным трудностям, так как в минимизируемый функционал входит этот оператор A_h .

Удобной методикой получения регуляризованных решений задачи является методика, основанная на аппроксимации нелинейных неограниченных операторов A_h^{-1} сглаживающими сплайнами [3].

В этом случае оценка вектора \underline{z} определится из соотношения

$$\underline{z}_2 = A_h^{-1} \psi \underline{u}_\delta, \quad (2)$$

где ψ - оператор сплайнового сглаживания, строящий сглаживающий сплайн \underline{z} q -го порядка на векторе \underline{u}_δ .

Сплайн является решением вариационной задачи

$$\Phi_1(\underline{z}) = \inf \Phi_1(\underline{u}) = \inf [\|\underline{u}^{(q)}\|^2 + z \|\underline{u}_\delta - \underline{u}\|^2].$$

Доказательство устойчивости, сходимости и оптимальности метода вычисления оценки \underline{z}_2 по соотношению (2) содержится в работе [4].

Одной из основных задач при таком подходе является выбор оптимального параметра z_0 , при котором может быть получена близкая к точной оценка \underline{z}_{z_0} . О точности аппроксимации нелинейных операторов с помощью (2) говорится в той же работе [4].

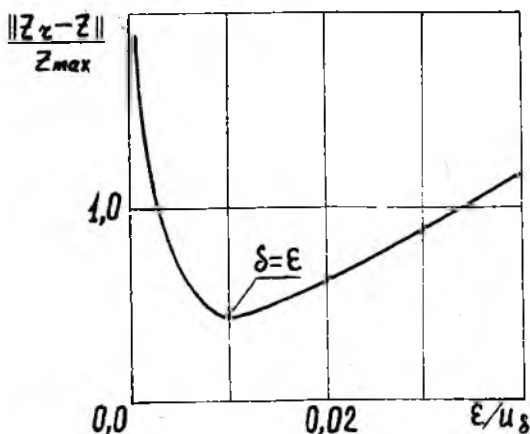
В литературе известен метод определения параметров регуляризации, к которым относится и параметр z [2]. Это метод невязки, согласующий точность определения оценки \underline{z}_z с погрешностью задания вектора \underline{u} на основе решения уравнения

$$\|A_h \underline{z}_z - \underline{u}_\sigma\| = \sigma. \quad (3)$$

Применение этого соотношения неудобно вследствие того, что не всегда известна погрешность задания вектора $\underline{u} - \sigma$. Кроме того решение задачи (3) затруднено из-за сложности и нелинейности оператора A .

Проведенные исследования показали, что для определения оптимального параметра z_0 могут быть выбраны более удобные способы.

Результаты решения задачи аналитической коррекции погрешностей жидкостных и газовых СКД с помощью уравнений (2) и (3) показали, что уровень невязки $\|A_h \underline{z}_z - \underline{u}_\sigma\|$ не может быть меньше определенного положительного значения, которому соответствует сплайн, уклоняющийся равномерно от \underline{u}_σ на величину $\sigma(\epsilon - \|s - \underline{u}_\sigma\| = \sigma)$. Такой сплайн доставляет минимум погрешности определения оценки входного воздействия $\|\underline{z}_z - \underline{z}\|$ (рис.1).



Р и с. 1. Зависимость погрешности определения z от относительного уклонения $\epsilon/\underline{u}_\sigma$ при $\delta=0,01\underline{u}$

Вследствие этого условную минимизацию невязки по соотношению (3) (для чего необходимо знать δ) можно заменить на безусловную.

Кроме того, этот результат показал, что в качестве оптимального параметра регуляризации z_0 необходимо выбирать переменный на интервале задания выходного сигнала параметр z_0 , при котором сплайн равномерно уклоняется от u_δ на величину δ .

Итерационная процедура [5], с помощью которой можно построить такой сплайн, позволяет при известной погрешности задания выходного сигнала δ достаточно просто решить задачу в два этапа; $(i + 1)$ -я итерация в этой процедуре по определению оптимального значения j -той компоненты вектора z производится по зависимости

$$\frac{1}{z_j^{(i+1)}} = \frac{1}{z_j^{(i)}} \cdot \frac{\sigma_j}{|s_j^{(i)} - u_{\delta j}^{(i)}|} \quad (4)$$

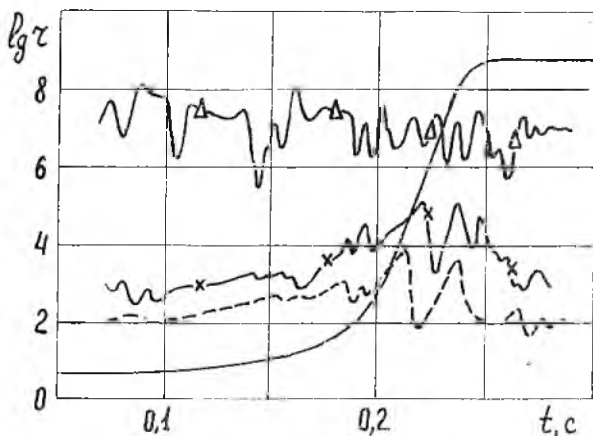
На первом этапе решения задачи с помощью (4) строится сплайн, равномерно уклоняющийся от u_δ на δ , на втором - рассчитывается оценка входного воздействия z_{z_0} по соотношению (1), где в качестве вектора u_δ используется аппроксимирующий его оптимальный сплайн при $z = z_0$.

Так как оператор A_h^{-1} используется только один раз при решении задачи на втором этапе, то предлагаемая процедура определения наилучшей оценки входного воздействия z_{z_0} оказывается более простой в реализации, чем метод невязки (3).

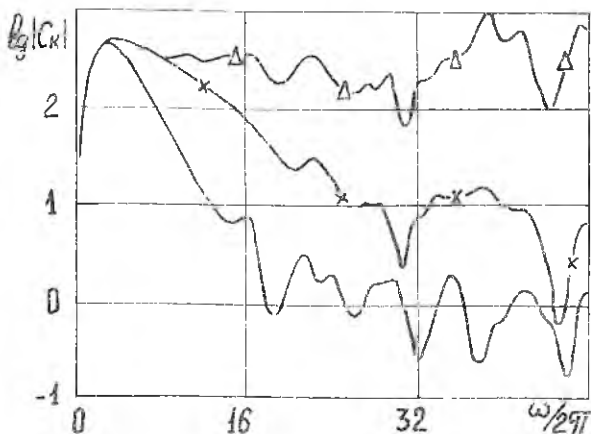
Анализ свойств сглаживающих сплайнов, аппроксимирующих сигналы разной формы с наложенными на них шумами, в численном эксперименте показал, что в области, где $\varepsilon < \delta$, рост параметра z и высших производных сплайна, начиная со второй, с уменьшением ε оказывается на несколько порядков большим по сравнению с областью, где $\varepsilon > \delta$ (рис. 2 и 3). Возрастание высших производных особенно заметно на высокочастотных составляющих их энергетических спектров. Зависимость амплитуды C_k одного из таких спектров от номера гармоники k показана на рис. 3.

Таким образом, при неизвестном δ по характеру изменения производных аппроксимирующего u_δ сплайна и параметра регуляризации z с изменением ε можно приближенно определить ту область, где $\varepsilon \approx \delta$, а следовательно, и $z = z_0$.

Таким образом, оптимальная коррекция погрешностей СКД возможна более простым методом, чем метод невязки, и при неизвестной



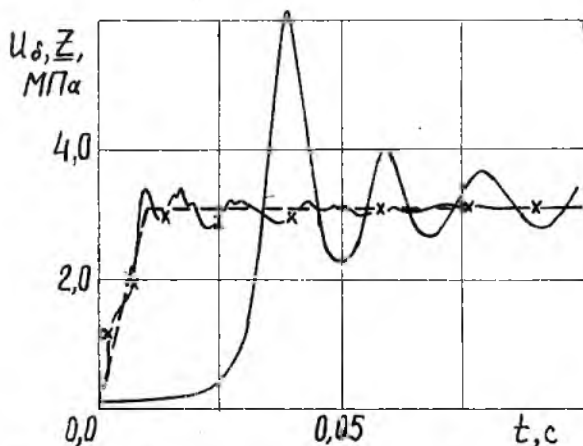
Р и с. 2. Значения параметра Z при аппроксимации сплайном сигнала $u_{\sigma}(t)$ при $\sigma = 0,01u$:
 --- $\varepsilon = 0,05u$; - x - $\varepsilon = 0,01u$; - Δ - $\varepsilon = 0,001u$



Р и с. 3. Спектры второй производной сплайна, аппроксимирующего сигнал u_{σ} при $\sigma = 0,01u$:
 — $\varepsilon = 0,05u$; - x - $\varepsilon = 0,01u$;
 - Δ - $\varepsilon = 0,001u$

погрешности задания выходного сигнала δ . В этом случае после определения \underline{z}_0 наилучшая оценка входного воздействия \underline{z}_{z_0} определяется так же, как и при известном δ , по соотношению (I), используя найденный вектор \underline{z}_0 .

Предлагаем один из примеров решения задачи аналитической коррекции погрешностей СКД силовых установок летательных аппаратов для практической СКД с длиной трубопровода 0,98 м, диаметром - $4 \cdot 10^{-3}$ м, с задемпфированной непроточной полостью под ДД объемом 10^{-6} м³ (рис.4). При решении использовалась аппроксимация оператора A_n^{-1} полиномиальными сглаживающими сплайнами второго порядка.



Р и с. 4. Восстановление сигнала \underline{z} для гидравлической СКД: — x — оценка входного сигнала

$\underline{z}_z(t)$; — выходной сигнал $u_\delta(t)$; - - - -
входной сигнал $\underline{z}(t)$

Таким образом, аппроксимация сглаживающими сплайнами нелинейных неограниченных дифференциальных операторов позволяет получить устойчивые и сходящиеся алгоритмы решения некорректной задачи восстановления входных воздействий СКД по заданным с погрешностью выходным сигналам. Предложены более простые, чем при использовании метода невязки, способы оптимальной аналитической коррекции погрешностей СКД, применимые как при известной, так и неизвестной погрешности задания выходного сигнала.

Поскольку [4] свойства оптимальности, устойчивости и сходимости алгоритма (2) при условии (3) справедливы для широкого класса операторов A_h^{-1} , то указанные выше методики коррекции погрешностей СКД могут быть применены для решения многих других некорректных задач, возникающих при синтезе, идентификации динамических объектов [2], а также для аналитической коррекции погрешностей многих других измерительных систем.

Л и т е р а т у р а

1. Герц Е.В., Есин В.И., Прядко Ю.Г. Исследование переходных процессов в пневматических системах. - В сб.: Механика машин. - М.: Наука, 1974. Вып. 43, с.95-104.
2. Тихонов А.Н., Арсенин В.Я. Методы решения некорректных задач. - М.: Наука, 1974. - 224 с.
3. Лоран П.-Ж. Аппроксимация и оптимизация. - М.: Мир, 1975. - 496 с.
4. Гребенников А.И. Метод сплайнов и решение некорректных задач теории приближений. - М.: Изд-во МГУ, 1983. - 208 с.
5. Завьялов Ю.С., Квасов Б.И., Мирошников В.Л. Методы сплайн-функций. - М.: Наука, 1980. - 352 с.

УДК 621.43.038-772.002.3

А.М.Жижкин, Е.А.Изжеуров

ВЛИЯНИЕ АНИЗОТРОПИИ СТРУКТУРЫ НА ГИДРОДИНАМИКУ ПОРИСТЫХ МЕТАЛЛОВ

Пористые металлы находят широкое применение в элементах гидропневмоавтоматики летательных аппаратов для целей дросселирования и фильтрации.

Особенности изготовления элементов гидропневмоавтоматики из пористых металлов существенно влияют на их проницаемость. В частности, при изготовлении пористых конструкций из-за сил трения о стенки матриц имеет место анизотропия структуры в них.

Качественный характер этого явления отмечают многие исследо-