

図1 SimulinkによるSTEVAL-DRONE01の角速度制御器の実装(PDFで確認できる) sim\_model/Inner-loop controller (default)

## 準備…STEVAL-DRONEO1の 角速度制御器/角度制御器の実装

ドローン評価キットSTEVAL-DRONE01 (STマイ クロエレクトロニクス)のFCU (Flight Control Unit: 飛行制御ユニット)ファームウェアには、角速度制御 器と角度制御器が実装されています.システム同定実 験の際はこれらも動作させるので、Simulinkモデル にも同等のものを実装しておきます.sim\_modelの最 上位階層 (第4章の図2)のうち、Inner-loop controller (default) が角速度制御器, Outer-loop controller (default) が角度制御器です. それぞれサブシステム であり, 中身は図1, 図2です. 制御器のファーム ウェア・プログラムの詳細については文献(1)を参照 してください. 文献(1) は以下のウェブ・ページから も参照できます.

https://interface.cqpub.co.jp/2209
tb2/

図1と図2は誌面の都合上,見づらいと思います. 図1と図2のPDFもダウンロードできます.

## 第5章 実験データを用いてパラメータを求める「システム同定」



図2 SimulinkによるST-DRONEの姿勢角度制御器の実装…ロールとヨーについても同様 (PDF で確認できる) sim\_model/Outer-loop controller (default)



図3 モデル・パラメータの値の決定方法

#### 角速度制御器

角速度制御器(図1)から見ていきます.大きく分け て左半分は、上からピッチ、ロール、ヨーの制御器と スロットル指令値に関する計算で、右半分はコマンド 分配則の計算となっています.ピッチ、ロール、ヨー の制御器は構成要素がほとんど同じなので、ピッチに ついて説明します.

図1の左上に注目します. 角度制御器から来る角速 度目標値 x\_sl と, Drone model (実際の機体の場合は ジャイロ・センサ)から来る角速度 gx を入力信号と し, Sum ブロックで引き算して追従偏差を求めます. この結果を3つに分け, 一番上はそのまま比例ゲイン x kp2を掛けます.

 2番目は、離散時間積分であるDiscrete-Time Integratorブロック(分類: Discrete)へ入力します.
 この積分は、積分結果に対するリミッタの機能もあり ます、その後、積分ゲインx\_ki2を掛けます.

3番目は、離散時間微分であるDiscrete Derivative ブロック(分類:Discrete)へ入力し、その後、高周波 成分をカットするノイズ・フィルタを実装する Discrete Filterブロック(分類:Discrete)へ入力し、 最後に微分ゲインx\_kd2を掛けます、ゲインを掛けて 求まった3つの値をSumブロックで加算し、 Saturationブロック(分類:Discontinuities)でリミッ



図4 クロスバリデーションのイメージ

タを掛けて、ピッチ角速度の制御入力が求まります. そして、コマンド分配則をかけて、各モータのPWM 指令値を求めます.

#### 角度制御器

角度制御器 (図2) を見ていきます. 上からピッチ, ロール, ヨーの3つに分かれています. 誌面の都合で ロールとヨーについては省略しました. PDFで確認 できます. 角速度制御器との大きな違いは, 微分制御 がないことと, コマンド分配則がないことです. それ 以外は角速度制御器と同様の計算をしています. 入力 信号は角度目標値 thx\_rc, thy\_rc, thz\_rc とオイラー 角 thx\_ahrs, thy\_ahrs, thz\_ahrs, 出力信号は角速度 目標値 x sl. v sl. z sl です.

## システム同定

数学モデルのパラメータが解析計算だけで求まらな い場合,実験(システム同定実験)を行い,得られた 実験データを用いてパラメータを求めるシステム同定 を行います.また,システム同定の一環として,実験 時の入力データを数学モデルへ入力し,数学モデルの 出力が実験時の出力とどのくらい合っているか確かめ ることを,クロスバリデーション(Cross-Validation:

#### ●参考文献●

イントロ

第1部

Δ

第2部

テス

F

<u>اللا</u>

第3部

ドローン飛行制御

第4部

フ

イ

L

ドバ

ック

制

第5部

姿勢

## 特集 MATLAB 実機開発

#### 交差検証)と呼びます(図3,図4).

第3章に出てくるパラメータのうち、 $K_{\rm T}$ (推力/ア クチュエータ・モデルのゲイン [N/LSB]),  $\tau_{\rm T}$ (推力/ アクチュエータ・モデルの時定数 [s]),  $K_{\rm Q}$ (トルク・ アクチュエータ・モデルのゲイン [Nm/LSB]),  $\tau_{\rm Q}$ は システム同定によって求めました.  $\tau_{\rm Q}$ は第3章に出て きていませんが、トルク・アクチュエータ・モデルの 時定数 [s]です。本章のシステム同定の結果、値が0 になったので、第3章の式(2)では省略しました.

#### ● 精度を高めるには実験が重要になる

システム同定の精度を高めるには、システム同定実 験が重要です. $K_{\rm T}$ ,  $\tau_{\rm T}$ はプロペラ推力に関するパラ メータですので、プロペラ推力がさまざまな値をとる ような実験を行う必要があります.具体的には、プロ ポのスロットル・スティックを可能な限り上下に大き く、かつ、さまざまな周波数で振る、といった飛行の させ方をします. $K_{\rm Q}$ ,  $\tau_{\rm Q}$ は空力トルクに関するパラ メータですので、これに関係が深い、機体の方向の変 化が生じるような実験、つまり、飛行中にプロポのラ ダー・スティックを振る操作をします.もちろん、墜 落や衝突などの事故が起きない程度に、十分注意して 操縦します.まずは、筆者が上記のようなシステム同 定実験を行い、得られたデータをMATLABで作図し てみます.

## 同定実験の結果を MATLAB で グラフ化する

#### ● 3つの実験

実験データのファイルは以下の3つがあります.

- ・expdat\_sysid\_01\_thr.txt… $K_{T}$ ,  $\tau_{T}$ を同定するため、スロットル・スティックを振った実験
- expdat\_sysid\_02\_dir.txt…KQを同定す るため、ラダー・スティックを振った実験
- expdat\_sysid\_03\_lat.txt…K<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub>の同 定精度を確認するため、エルロン・スティックを 振った実験

作図のための.mファイルは、dispexpdat\_ sysid.mです.dispexpdat\_sysid.mはイント ロダクション3に示した方法で閲覧できます.本誌サ ポートページからはPDFを閲覧できます.

https://interface.cqpub.co.jp/2209
tb2/

これを実行すると、上記の実験データのうち1つを 読み込んで、グラフを3枚出力します. この.mファ イルを簡単に説明します.

#### ● 読み込み元のファイル名

12~14行目で、読み込み元のファイル名を設定し

ます. あらかじめ3つのファイル名を書いてあり, 読 み込みたいファイルの行頭のコメント・マーク%を削 除し, それ以外のファイルには行頭に%を付けます. このリストでは, expdat\_sysid\_03\_lat.txt を読み込む場合の設定になっています.

17~18行目は,読み込み元の実験データ・ファイ ルの様式を変数type\_fileに指定します.実験デー タは無線でダウンリンクして地上のPCに記録したの で,データ・レートの都合上,取得したデータが実験 ごとに異なり,ファイルの中身が異なるためです. 12~14行目の設定内容に合わせる形で,expdat\_ sysid\_01\_thr.txtの場合は1,それ以外の2つ の場合は2を指定します.

#### ● サンプリング時間の設定

21~22行目はサンプリング時間の設定です.21行 目のts\_usr\_1\_expdatはFCUファームウェアの 変数cnt\_usr\_1がカウントアップされる周期,22 行目のts\_d\_expdatは実験データ・ファイル1行 ごとの時間間隔です.

#### ● 実験データをファイルから読み込み

30行目でワークスペースにある古い変数 expdatrawとexpdatを消去し、33行目で実験 データをファイルから読み込み、構造体変数 expdatrawの変数dへ行列として格納します.関 数dlmread()は、区切り文字で区切られた数値デー タ列を一度に読み込む関数です、区切り文字は第2引 数で指定し、この場合は半角スペースです.また、冒 頭のヘッダ行を読み飛ばすこともでき、第3引数で読 み飛ばす行数を指定します.

#### ● 読み込んだデータを種類別に分ける

 $36 \sim 58$ 行目は、読み込んだデータを種類別に分け、 意味のある値へ変換します。例えば、36行目では、 expdatraw.dの1列目を10倍して、構造体 expdat の変数 cnt\_usr\_1へ格納します。expdatraw.d の右にある丸括弧()は、行列の指定の成分を取り出 す命令で、カンマで区切られ、1つ目は行番号、2つ 目は列番号です。(:,1)のようにコロンを指定する と、全ての行(または列)を取り出す、という命令に なります。

38~40行目のpiは円周率πを表すMATLABの組 み込み定数です.

 $41 \sim 58$ 行目は、変数 type\_fileの値に応じた場 合分けをしています.switch文はC言語と同じ意 味です.type\_fileが1の場合は、4つのモータの PWM指令値が記録されていますが、角速度目標値が 記録されていないので、値が0のダミー・データを作

(2)藤原大悟;高度な制御のための運動のモデル化&定式化, Interface, 2020年3月号, pp.7480, CQ出版社.

## 第5章 実験データを用いてパラメータを求める「システム同定」

ります. 逆に, type\_fileが2の場合は, 4つの モータのPWM指令値が記録されていないので, 値が 0のダミー・データを作ります.

#### ● 作図に必要な追加のデータを作る

60 ~ 82行目では、作図に必要な追加のデータを 作っています。62行目と64行目はサンプリング時間、 66行目はグラフの横軸に使う時刻のデータです。 71 ~ 75行目はコマンド分配則、76行目はその逆行列 を作り、77 ~ 81行目は4つのモータのPWM指令値 からピッチ、ロール、ヨーの制御入力 expdat.x\_ s2、y\_s2、z\_s2へ変換しています。x\_s2、y\_ s2、z\_s2はFCU内にあるデータですが、無線ダウ ンリンクのデータ・レートの制約によりダウンロード できなかったので、モータのPWM指令値からの逆算 で作っています。82行目は不要になった中間変数 dfuncをワークスペースから削除します。

#### ● 作図

85行目以降は作図になります.1枚目のグラフについて説明します.

93行目で古い変数haxesをワークスペースから削除した後、94行目の関数figure()でグラフを表示 するためのFigureウィンドウを作ります.引数は、 Figureウィンドウに付ける番号です.戻り値のhfig は、そのFigureウィンドウを指すハンドルという変数 で、後で使います.95行目でFigureウィンドウの中身 をクリアします.この命令はなくても構いません.

96行目の関数subplot()は、Figureウィンドウ 内を幾つかのグラフに分ける命令です。第1引数は行 数(縦の数),第2引数は列数(横の数)であり,ここ では3行1列に分ける指示です。第3引数は,この後 どのグラフを操作するかを示します。これは、1行1 列,1行2列,…,2行1列,…の順の連番で指定しま す。ここでは1,つまり、1行1列目のグラフを操作す ることを指定しています。戻り値は、操作対象のグラ フの軸へのハンドル変数です。ここでは、ベクトル変 数haxesの1番目に代入しています。MATLABで は変数の宣言が必要ないことは既に説明しましたが、 ベクトルや行列についても、事前に型やサイズの宣言 は不要で、サイズは必要に応じて自動的に拡張されま す(ただし拡張のため動作が遅くなる).

97行目の関数plot()は、グラフにデータをプロットする命令です。第1引数が横軸,第2引数が縦軸の データを示します。第3引数は、プロットの種類や色 を指定します。'b-'は青色の実線です。''で囲ま れたものは文字列を表します。

98~99行目の関数xlabel(), ylabel()は横 軸と縦軸のラベルを出力する命令です. これも ' ' で



イントロ

第1部

Δ

L

第2部

テスト駆動

第3部

ドローン飛行制御

第4部

フィードバ

ש

ク制御

第5部

姿勢

が推定

図5 筆者が行った同定実験の結果をMATLABで表示した様子 (dispexpdat\_sysid.m)

囲んで文字列で指定します.

100行目はグリッドを表示する命令です.gridは 関数形式grid()による書き方もあります.これで Figureウィンドウ内にグラフが1つ作られました. 101~107行目では2つ目のグラフを作っています.1 つ目のグラフとほぼ同じですが,102行目の関数 plot()の引数が増えています.これは、複数の線を グラフに重ねて描く指示です.先ほど説明した3つの 引数の組を,4つ目以降に順次指定していけばよく, ここでは4本の線を表示しています.102行目の末尾 に...とあるのは、次の行に続く、という意味です. MATLABスクリプトは改行で命令の末尾となるの で,C言語のように途中で改行できません.1つの命 令を次の行に続けて書く場合は、必ず行末に...を書 きます.106行目の関数1egend()は、凡例を表示す る命令です.ここではモータの番号を表示しています.

108 ~ 112行目で3つ目のグラフを作った後、113行 目で関数1inkaxes()を呼び出しています.これ は、変数haxesに格納している3つのグラフの軸に ついて、横軸(x軸:第2引数で指定)を互いにリンク し、グラフを拡大、縮小、移動した場合に、3つのグ ラフの横軸が連動して動くようにします.3つのグラ フとも横軸は時刻なので、このように設定した方が見 やすくなります.114行目で、Figureウィンドウのタ イトル・バーに表示する名称を設定します.Figure ウィンドウが多くなると、ウィンドウを探すのが大変 なので、名前を付けておきます.関数set()はハンド ルに関連付けられたプロパティに値を設定する命令で、 ここではハンドルhfigのプロパティ Nameの値とし て、文字列,同定実験データ…,を設定しています.

以上で、1つのFigureウィンドウを作り終わりました. この後、同じようにして2つ目と3つ目のFigure ウィンドウを作成します.

## 特集 MATLAB実機開発

#### ● プログラムの実行

dispexpdat\_sysid.mを実行すると、図5のよ うに3枚のFigureウィンドウが表示されます. 実験 データexpdat\_sysid\_01\_thr.txtはFigure 1 ウィンドウ, expdat\_sysid\_02\_dir.txtは Figure 2ウィンドウ, expdat\_sysid\_03\_1at. txtはFigure 3ウィンドウに, 主要なデータを表示 しています. 各グラフの上にマウス・カーソルを合わ せると, グラフの右上にズームイン("+"の虫眼鏡), ズームアウト("-"の虫眼鏡),移動(手のマーク)な どのツールが表示されるので,見やすいように表示を 変えて,データを観察してみてください.

## 実験データを流し込んでこれまでに 作った数学モデルを検証する

ここからは実験データを用い、クロスバリデーショ ンによってパラメータの同定をしていきます。クロス バリデーションでは、実験データを流し込んで数学モ デルのシミュレーションを行います。その準備と実 行、結果表示はrunsim\_sysid.mで行います。 runsim\_sysid.mはイントロダクション3で紹介 した方法で確認できます。

#### ● 読み込むデータの選択

runsim\_sysid.mの中身を簡単に解説します. 最初に11行目でsim\_param.mを実行し、モデル・ パラメータをワークスペースへ読み込みます.21行 目の変数sel\_expdatに代入する値により、読み込 む実験データを選択します.番号と実験データとの対応は27~89行目のswitch文を見てください. 22~24行日はサンプリング時期の設定です

23~24行目はサンプリング時間の設定です.

#### ● 使用する実験データに対応する各種設定

27~89行目は,使用する実験データに対応する各 種設定を行います.case 1はクロスバリデーショ ンをしない設定で,case 2~4がクロスバリデー ションとなります.

44 ~ 58行目の case 2を見ていきます. 45行目で 実験データのファイル名, 46行目でファイルの様式 を設定します.

47~50行目では、数学モデル内の積分計算の動作を 選択します.case 2は上下加速度の値(推力の代わ り.推力そのものが計れないため)を使ってクロスバリ デーションするので、角速度、姿勢、速度、位置はい ずれも使いません.値に2を指定し、モデルの積分器に 0を入力することで、これらの値を初期値に固定します.

51行目は、モデルのPWM指令値にどの信号を入力 するかを指定しており、ここでは同定実験時のPWM 指令値を入力するので、2とします. 53~56行目は,角速度制御器へ入力する目標値と スロットル指令値としてどの信号を入力するかを指定 しますが,case 2の場合は,角速度制御器とドロー ンの数学モデルの間の信号がつながっていないので, 設定値に意味はありません.

57~58行目は,実験データのどの部分を使うか,開 始および終了時刻を指定します.switch文を抜けて, 91~137行目で実験データを読み込み,展開します.

#### ● 実験データの切り出し

139~156行目で、実験データの必要な部分を切り 出します.140行目では、切り出す開始時刻と終了時 刻を用い、先頭から何番目のデータを切り出すかを探 し、該当する全てのインデックスを変数i\_f1dに格 納し、それを使って141~156行目でデータを切り出 します.なお、141行目において、切り出す先頭の時 刻を差し引くことで、先頭の時刻を0sとします.切 り出したデータは構造体 expdat\_cに入れます.

159行目ではシミュレーション時間を切り出した実験 データの時間に合わせます.160~164行目では、切り 出した時系列データをSimulinkモデルに流し込むため の変数を準備します.構造体u\_inは角速度制御器へ の入力信号,構造体dltx\_inはドローンの数学モデル へ入力する各モータのPWM指令値に対応する構造体 メンバのうち,timeは時刻の列ベクトル,signals. valuesは信号そのもので,行(縦)方向が各時刻,列 (横)方向に各信号の値が並ぶ行列です.従ってtime とsignals.valuesの行数は一致します.

#### シミュレーションの実行

以上でシミュレーションの準備ができたので、172 行目でsim\_model.slxのシミュレーションを実行 します.実行が終了すると、173行目以降が引き続き 実行されます.シミュレーションを行うと、その結果 として時系列データが構造体state\_outとctrl\_ outに格納され、ワークスペースに入ります.175~ 218行目でそれらを改めて展開し、構造体simdatへ 格納します.221行目以降では、シミュレーション・ データを4つのFigureウィンドウに作図します.

## パラメータ調整の手順

クロス・バリデーションによるモデル・パラメータ の調整の手順は次の通りです.

# 推力/アクチュエータ・モデルのゲインと時定数(K<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub>)

K<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub>, K<sub>Q</sub>, τ<sub>Q</sub>の値は, sim\_param.m(第4 章参照)内では12~15行目に対応します.最初は正

## 第5章 実験データを用いてパラメータを求める「システム同定|



#1~#4はプロペラの番号

の実数で仮の値を設定しておきます. 最初はK<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub> の同定をするため、runsim sysid.mの21行目の sel expdatの値として2を指定します. runsim sysid.mを実行し、Figureウィンドウの結果を見て、 機体z軸の加速度の値について、同定実験とシミュ レーションの両者を比較します. 合っていなければ. *K*<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub>を変えて, runsim\_sysid.mを再度実行 し、繰り返し調整します.両者がよく合えば終了です.

### トルク・アクチュエータ・モデルのゲインと 時定数 $(K_0, \tau_0)$

次に $K_0$ ,  $\tau_0$ の同定へ移ります. sel\_expdatの 値として3を指定します. runsim\_sysid.mを実 行し、Figureウィンドウの結果を見て、ヨー(機体z 軸周り)の角速度の値について、同定実験とシミュレー ションの両者を比較します. 合っていなければ, Ko, τ<sub>0</sub>を変えて, runsim\_sysid.mを再度実行し, 繰 り返し調整します.両者がよく合えば終了です.

#### ● 姿勢変化の応答

最後に姿勢変化の応答についてクロスバリデーショ ンします. sel expdatの値として4を指定します. runsim sysid.mを実行し, Figureウィンドウの 結果を見て、ロール(機体y軸まわり)の角速度の値に ついて、同定実験とシミュレーションの両者を比較し ます. 数学モデルの数式やそのSimulinkへの実装が 問題なく, K<sub>T</sub>, τ<sub>T</sub>がきちんと同定できていれば, 両 者は完全に一致しないまでも、かなり近い応答になる はずです. さもなければ、モデルの数式の作り方が根 本的に誤っている可能性があります.









#### 調整結果

4つのパラメータを同定し終わった後の、クロス・ バリデーションの結果を図6~図8に示します.図6 はsel expdatを2とした場合で、上のグラフに示 されたz軸加速度について、同定実験と同定結果(シ ミュレーション)の両者がよく合っていることが分か ります. 図7はsel expdatを3とした場合で、 ヨー (z軸周り) 角速度について、同定実験と同定結果 (シミュレーション)の両者がよく合っていることが 分かります. 図8はsel expdatを4とした場合で、 ロール (v軸周り) 角速度について、同定実験と同定結 果(シミュレーション)の両者を比較すると、高い周 波数で機体を揺さぶった5~8sは振幅が若干違いま すが、それ以外は振幅、位相ともよく合っています. 以上で、ドローンの数学モデルの完成です.

ふじわら・だいご