

リザバーコンピューティングを用いたモデル予測制 御によるハイブリッド車駆動系のアクティブ制振制 御に関する研究

| メタデータ | 言語: Japanese |
|-------|--------------------------------------|
| | 出版者: |
| | 公開日: 2022-10-13 |
| | キーワード (Ja): |
| | キーワード (En): |
| | 作成者: 小川 , 英樹, Ogawa, Hideki |
| | メールアドレス: |
| | 所属: |
| URL | http://hdl.handle.net/10098/00029264 |

令和4年度博士論文

論文名

リザバーコンピューティングを用いた モデル予測制御によるハイブリッド車 駆動系のアクティブ制振制御に関する研究

Study of Active Vibration Control of Hybrid Electric Vehicle Powertrains using Model Predictive Control and Reservior Computing

| 提出年月 | 日 | 令和4年7月12日 |
|------|---|-----------|
| 氏 | 名 | 小川英樹 |

福井大学 大学院工学研究科

概要

本論文では、ハイブリッド自動車のパワートレインを対象としたアクティブ制振制御 について、新たに提案する2種類のモデル予測制御手法を適用した制御系の設計方法を 述べる.通常のモデル予測制御では、各制御ステップで最適化問題を解くため、実問題 へ適用するためには制御周期内に最適化計算を完了する必要がある.本研究では、この 制限を緩和するため ESN(Echo State Network)を用いて未来における外生入力を予測 し、モデル予測制御による制御量をあらかじめ計算しておくことで、制御周期で最適化 計算の完了が困難な制御対象においてもモデル予測制御の適用を可能にする方法につい て検討する.

本稿ではまず,パワートレインを対象としたシステム全体の離散時間状態方程式を導 出し,得られた式に基づきモデル予測制御を適用する.この際,制御対象には直接的 に観測できない要素が含まれていることを想定し,ノイズが含まれるシステムの状態 推定を行うためカルマンフィルタ (KF:Kalman Filter)を導入する.また,観測データ にはノイズが含まれているものとして扱い,ガウス過程回帰 (GPR: Gaussian Process Regression)を適用することで,不確実性のある時系列データを確率モデルの推定値と して ESN に入力する方法を示した後,提案手法1として ESN をモデル予測制御へ組み 込む方法について示す.

次に,制御性能の評価に用いるエンジントルク波形を,シミュレーションにより模擬 する方法について説明する.その際に使用するエンジン筒内圧シミュレーションで行う 燃焼のモデル化手法について説明し,制振制御の性能評価に使用するエンジン始動時と 気筒休止時のトルク生成パターンとその特徴的な違いについて述べる.

また,従来手法との比較として Explicit Dead-time 補償を用いた既存のモデル予測制 御を拡張した定式化について述べ,提案手法1として単一の ESN を使用した場合のモ デル予測制御(ESN-MPC)との比較を行う.この比較により,ESN による予測波形を 使用することで制振性能の低下を抑制しつつ,未来に必要となる制御入力をあらかじめ 求める方法に基づく制御手法の可能性について述べる.

さらに、単一の ESN を用いる場合、学習データを追加する際に既学習データの記憶 密度が相対的に低下することに伴い、ESN の予測精度が低下することが懸念され、実用 上の制御性能が悪化することが課題となる.この点について考慮し、記憶密度の相対的 な低下を抑制するため、提案手法2として複数の ESN を用いて外生入力を予測する手 法 (SOM-MPC)の検討を行う.ここでは、波形データについて SOM(Self Organizing Maps)と k-means を用いた前処理を施すことで、異なるパターンの波形についてクラス タリングを行い、複数の ESN を選択的に使用することで予測精度の悪化を抑制する方 法について検証する.

最後に、エンジン筒内圧シミュレーションにより作成した異なる燃焼パターンのエン ジントルク波形を用いて行った既存手法(EDT-MPC)と提案手法1(ESN-MPC)に よる制御性能の比較検証や、ESNの予測精度低下に関する懸念点について改善を行った 提案手法2(SOM-MPC)についての検証結果から、モデル予測制御において時間的制 約を緩和する可能性や ESN の予測精度低下への適応性などについて,その有効性や課 題を考察した結果を示す. 目 次

| 1 | 序論 | Ð | | 1 |
|----------|-----|--------------|--|------|
| | 1.1 | 研究の | 背景 | . 1 |
| | | 1.1.1 | HEVへの期待と課題..................... | . 1 |
| | | 1.1.2 | パワートレインにおける振動対策 | . 2 |
| | | 1.1.3 | 内燃機関エンジンの開発動向と制振についての課題 | . 5 |
| | | 1.1.4 | パワートレインの振動問題に関する先行研究....... | . 8 |
| | | 1.1.5 | 本研究の着眼点 | . 10 |
| | | 1.1.6 | モデル予測制御とその課題...................... | . 11 |
| | | 1.1.7 | 計算時間に関する課題の解決方法の検討 | . 13 |
| | | 1.1.8 | 外生入力波形の予測方法...................... | . 14 |
| | 1.2 | 研究の | 目的 | . 15 |
| | 1.3 | 本論文 | の構成 | . 16 |
| 2 | 波刑 | 彡予測モ | デルを利用したモデル予測制御の定式化 | 18 |
| | 2.1 | 制御対 | 象のモデリング | . 18 |
| | 2.2 | ハイブ | *リッド駆動系の状態空間モデルの導出 | . 20 |
| | | 2.2.1 | 運動方程式の導出.......................... | . 20 |
| | | 2.2.2 | システムの状態空間表現....................... | . 24 |
| | 2.3 | モデル | ·予測制御 | . 26 |
| | | 2.3.1 | カルマンフィルタの導入と定式化 | . 26 |
| | | 2.3.2 | 最適化問題の解法・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・ | . 29 |
| | 2.4 | ESN を | と利用したモデル予測制御 | . 31 |
| | | 2.4.1 | 単一の ESN を使用する方法の概要 | . 31 |
| | | 2.4.2 | ESN による外生入力波形の予測モデル | . 34 |
| | 2.5 | 本章の | まとめ | . 36 |
| 3 | 制扳 | ミシ ミュ | レーションの評価条件 | 37 |
| | 3.1 | 評価条 | :件の作成に使用するエンジンモデル | . 37 |
| | 3.2 | エンジ | ジン筒内圧シミュレーションのモデル化 | . 38 |
| | | 3.2.1 | エンジン筒内圧モデルにおける定式化 | . 41 |
| | | 3.2.2 | エンジン筒内圧シミュレーションのモデル諸元 | . 47 |
| | 3.3 | エンジ | ジン筒内圧シミュレーションの結果 | . 48 |
| | | 3.3.1 | エンジンの出力特性 | . 48 |
| | | 3.3.2 | エンジンの燃焼パターンによる違い.............. | . 51 |
| | | 3.3.3 | 燃焼パターンによる振動特性の比較........... | . 62 |
| | 3.4 | アクテ | ・ィブ制振制御の性能評価に使用する波形の作成 | . 72 |
| | | 3.4.1 | エンジン始動時 | . 72 |
| | | 3.4.2 | 気筒休止時 | . 74 |
| | | | | |

| | 3.5 | 本章のまとめ | 77 |
|----------|------|-------------------------------------|-----|
| 4 | 既存 | のモデル予測制御手法との比較評価 | 79 |
| | 4.1 | Explicit dead-time 補償によるモデル予測制御の定式化 | 79 |
| | 4.2 | - ESN のパラメータ検討 | 82 |
| | 4.3 | 単一の ESN による波形予測の結果(エンジン始動時) | 83 |
| | 4.4 | シミュレーション条件 | 87 |
| | 4.5 | ESN-MPC による制御の有無による比較 | 89 |
| | 4.6 | ESN-MPC と EDT-MPC の制振性能の比較 | 90 |
| | 4.7 | 計算時間の比較 | 93 |
| | 4.8 | 設計変数によるケーススタディ | 96 |
| | 4.9 | 本章のまとめ | 98 |
| 5 | 自己 | 組織化マップを用いた分割学習法によるモデル予測制御 | 99 |
| | 5.1 | 自己組織化マップを利用した ESN の分割学習モデル | 99 |
| | 5.2 | SOM による前処理の方法 | 101 |
| | 5.3 | ESN による波形予測 | 102 |
| | 5.4 | シミュレーション条件 | 105 |
| | 5.5 | SOM を使用した波形分類の結果 | 105 |
| | 5.6 | ESN による波形予測の結果 | 108 |
| | 5.7 | エンジン始動時における SOM-MPC の結果 | 113 |
| | 5.8 | 気筒休止パターンにおける制振制御の結果 | 116 |
| | 5.9 | 検証の考察 | 119 |
| | 5.10 | 本章のまとめ | 119 |
| 6 | 結言 | | 120 |
| 謝 | 辞 | | 124 |
| 付 | 録 | | 133 |

1 序論

1.1 研究の背景

1.1.1 HEV への期待と課題

地球規模の気候変動が世界的に危機感をもって議論される中,自動車は社会および経 済発展の基盤として継続的な環境保全や持続可能な社会の実現に向けて,その技術開発 は様々な環境課題に直面している.特に,低排出ガスと高いエネルギー効率を確保しな がら,優れた車両性能と快適な運転を両立する顧客要求を満たすことは困難な開発目標 となっており,環境負荷低減を目指した CO₂ 排出量の少ないエネルギー効率に優れた 自動車の開発が求められている.自動車の CO₂ 排出量に関する規制は,世界中で徐々 に厳しくなっており, Fig.1.1¹⁾ に示すように各国で年代ごとに段階的な規制値が設けら れ,目標値を達成すべく研究開発が行われている.

これら自動車の技術開発において電動化は世界的な開発トレンドとなっており、電力 のみで駆動するバッテリーEV(Electric Vehicle)以外にも、最も広く認知されている駆動 系の電動化カテゴリーとして、動力源に従来の内燃機関エンジン(Internal Combustion Engine; ICE)と電気モータを併用した HEV(Hybrid Electric Vehicle)がある.

HEVは、ICE とモータを併用した駆動系から構成され、エンジン単体による動力源 と比較して大幅な燃費向上が可能となっている.HEVでは、ICE と同じ燃料を使用す ることにより、エネルギー供給網として整備されてきた既存のインフラを最大限に活用 できるメリットがある.このため、燃料電池車など次世代の低エミッション車のインフ ラ整備等を含めた諸々の課題が解決され、普及期を迎えるまでの現実的なソリューショ ンの一つとして期待されており、Fig.1.2 に示すように世界市場での生産台数は年々増 加傾向にある²⁾.

HEV では、ICE と電気モータにより駆動力を発生し、走行状態に応じて最適なエネ ルギー効率が得られるように動力配分が制御される.それに伴い、走行中のエンジンに おいて、燃費向上やエミッションを低減するため、始動・停止が頻繁に繰り返されるこ とになる.エンジンの起動や停止に伴って発生するトルク振動はドライバーの操作や意 思とは無関係のタイミングで突発的に発生し、搭乗者に不快感を感じさせる要因とも なっているため、不快感を感じさせることなく駆動力を制御することは不可欠な技術課 題となっている.

また, ICE の燃焼効率を高めるための技術開発も盛んに進められており,気筒休止 ³⁾⁴⁾⁵⁾ や HCCI⁶⁾⁷⁾ (Homogeneous-Charge Compression Ignition: 予混合圧縮着火) など も採用されてきているため,今後は従来のプロセスとは異なる燃焼に伴って発生する振 動への対応も視野に入れて開発を進めることも重要となる.



(参考1-3) 各国燃費規制の推移(NEDCモード)

出所: The International Council On Clean Transportation $\lceil CO_2 \rangle$ emissions from new passenger cars in the EU: Car manufacturers' performance in 2017」

Fig. 1.1 各国の燃費規制推移(NEDC モード)¹⁾ 出展:「自動車新時代戦略会議中間整理」経済産業省(http://www.meti.go.jp)を加工して作成

1.1.2 パワートレインにおける振動対策

ICEから発生する振動トルクがパワートレインに伝達されないよう,エンジントルクの脈動や駆動トルクの急激な変化による不快感を低減するべく,パワートレイン内部では振動を低減することを目指して技術開発が行われてきた.ここでは,ICEのねじり振動の発生プロセスから振動源の特徴について触れ,パワートレインで採用されてきた振動対策について,その概要を説明する.

ICE 内部では燃料の燃焼エネルギーをシリンダー内に配置されたピストンの往復運動 に変換し、クランクシャフトを介して回転運動に変換することで動力を出力する.シリ ンダー内での周期的な燃焼と、クランクシャフトを介した往復運動機構による機械的な 回転運動への変換に伴い、ICE では複数の次数を有するねじり振動が発生する.

次世代自動車¹¹の市場普及率予測(2DS)



Fig. 1.2 次世代自動車の市場普及率予測²⁾ 出展:「平成 29 年度石油産業体制等調査研究(我が国の自動車部門におけるエネルギー供給構造等の在り方

| 出展、「平成 29 年度石油産業体制寺祠宜研充 (我が国の自動単部门におけるエネルギー供給構造寺の任り方 に関する調査) 調査報告書」(資源エネルギー庁)(http://www.meti.go.jp)を加工して作成

このような ICE 特有のねじり振動を低減するため、駆動力を伝達する主要なパワー トレインである AT (Automatic Transmission)では、滑らかな動力伝達と発進時のト ルク増幅を行うことを目的とし、古くから流体クラッチである TC (Torque Converter) が採用されてきた.

1990年代に入ると、TCを直結するロックアップクラッチ機構が導入されるようにな り、流体を介さずに動力伝達を行える摩擦クラッチを併用することでダイレクト感を高 めて燃費を向上させる技術が発展した.一方、ロックアップ機構によってエンジンと直 結されることで、パワートレインにはエンジン側のねじり振動が直接伝達されるよう になった.この振動問題への対策として、AT 内部ではメカニカルなバネマス系で構成 されるスプリングマスダンパ機構による振動低減が主に図られており、ドライバーや搭 乗者が不快に感じないレベルで振動が抑制されるよう実用上のチューニングが施されて いる.

近年では、更なる燃費向上への要求からロックアップするエンジン回転数を下げるこ とで燃費性能を高める傾向にあり、滑らかな走りを実現するためロックアップクラッチ を滑らせながら係合させるスリップ制御が導入されている⁸⁾.スリップ制御では燃費改 善の効果がある一方で、ロックアップクラッチのシャダーと呼ばれる振動が発生し、開 発段階では度々問題となる.この振動問題は、湿式摩擦クラッチを滑らせることで見か け上の摩擦係数がスリップ速度に伴って動的に変化し、スリップ増速時に対する摩擦係 数の勾配が負勾配となる場合に自励振動に起因する振動が発生することが知られている ⁹⁾.このエンジン振動とは別の要因で発生する振動問題に関しては,筆者らが実施した 弾性流体潤滑モデルを用いた摩擦界面における現象の検証⁹⁾や,様々な課題解決も試み られている¹⁰⁾¹¹⁾.

エンジンの低回転領域でのロックアップを可能にするため、ダンパスプリングを低剛 性化することで振動低減が図られることが多い.スプリングの低剛性化に伴い、ダンパ を含むパワートレインの振動系の固有振動数は低周波側に移行するため、車両側の共 振周波数と近づくことで振動を体感しやすくなり、振動問題として顕在化する要因とも なっている.

バネマス系のダンパ機構では、ダンパのねじれ剛性とイナーシャによって固有振動数 が決まるため、ターゲットとする周波数領域に対応する仕様が設計しやすい反面、振動 系に複数の共振周波数が存在するため低回転から高回転までの周波数領域に対して、共 振周波数の周辺を含めた全域で振動レベルが要求品質を満たすよう設計する必要がある. すなわち、エンジン回転数を低回転から高回転まで連続的に変化させた場合、パワート レイン側では複数存在する共振周波数に相当する回転数を通過することとなり、共振に より励起される振動が要求される振動レベルを、低回転から高回転までの全域にわたっ て満足する必要がある.

このようなスプリングマスダンパ機構に本質的に存在する振動系の固有振動の問題に 対して、遠心振子の原理を使用した CPA(Centrifugal Pendulum Absorber)¹²⁾¹³⁾ が導入 されている. CPA は、エンジンとトランスミッションの間で生じるねじり振動の減衰 機構として利用されており、Fig.1.3 に示す模式図のように、回転する制振対象に対し て回転自由度を持つ質量を付加し、遠心振子として作用させる. 制振対象に付加された CPA は、エンジンの燃焼に起因する 1 次の回転周波数に対して、エンジンの回転変動 とは逆位相で揺動するように設計されているため、エンジンの回転数によらない制振効 果を得ることができる¹⁴⁾. このため、従来のバネマス系によるメカニカルダンパとの 併用により実車で採用されている. 特に、従来のダンパでは制振設計が困難な領域であ る低速度域のロックアップについて高い制振効果が得られるため、車両への適用需要が 年々増える傾向にある.



Fig. 1.3 Free body diagram of Simple Type CPA unit with circular¹⁵)

1.1.3 内燃機関エンジンの開発動向と制振についての課題

自動車の電動化とともに、内燃機関エンジンの更なる高効率化を目指した様々な研究 開発も進められている. ICE の燃料消費量を削減するための技術には、エンジンの小排 気量化や気筒休止、アイドル回転数をわずかに上回る程度の低回転化や、過給器を組み 合せたエンジンのダウンサイジングなどを含む様々な研究開発が進められている.

ダウンサイジングによるアプローチは、エンジン排気量の削減やシリンダー数の低減 により行われるが、排気量低減に伴う出力低下は、主にターボチャージャー等の過給器 によって補われる.ダウンサイズしたターボエンジンは、低回転領域から過給すること で早めにトルクを立ち上げ、エンジン回転数を低く抑えることで燃費を向上させるねら いがある.

このような過給器の作動により,省排気量化に伴う出力低下を補うことができる一方 で,燃焼圧力が高くなるため比較的低回転から過給器が作動し,低い周波数でトルク振 幅が大きいねじり振動が発生し,不快な振動を体感しやすくなる.このため,ダウンサ イジングによるアプローチでは,従来よりも高度なねじり振動の低減対策が必要となっ ている.

一方,エンジンの燃焼パターンによる効率化も検討されており,走行中に低負荷で運転されるような状況などにおいて,複数存在する気筒の内いくつかを休止させることで燃料消費を低減する気筒休止を採用する例もある³⁾⁴⁾⁵⁾.これらの気筒休止運転を実施する際には,特定の気筒での燃焼休止に伴う駆動力の低下を避けるため,単気筒当たり

の燃焼加振力を増加させることで、トルクショックのないスムーズな切り替えを行うな どの工夫が施される例¹⁶⁾もある.

気筒休止において,こうした対策によりトルクショックを軽減できる利点はあるものの,結果的に ICE では燃焼による周期的なトルク変動が大きくなるため,NV(Noise, Vibration) 性能の悪化を避けるべく気筒休止の適用領域は制限されることになり,効果的な燃料消費削減を阻害する要因となりうる.

内燃機関エンジンでは、様々な取り組みにより高効率で低エミッションを実現するべ く開発が進められているが、このような開発の動向が振動問題へ及ぼす影響を考えると、 従来から使用されてきたスプリングマスダンパや CPA 等では制振しきれない振動問題 への対応が必要となってきている.今後、パワートレインにおいて対策すべき振動問題 の項目として、次の三点が挙げられる.

1. 過給ダウンサイジングへの対応:

過給ダウンサイジングエンジンでは,通常のエンジンと比較して低回転領域で燃 焼に伴うトルク振幅が増加するため,従来のメカニカルダンパによる低剛性化の みでは,制振レベルの要求品質を満たすことが困難になる.そのため,従来より 高い制振性能を実現する必要がある.

ロックアップ領域拡大への対応:
 現状からさらにロックアップ領域を低回転まで拡張する場合,主にメカニカルダ

ンパを低剛性化することで必要な減衰性能が得られるよう設計することができる が,これに伴い共振周波数は低周波側へ移行するため,振動が体感しやすくなり 制振レベルの要求品質を満たすことが困難になる.

3. 気筒休止への対応:

気筒休止運転においては,エンジンにおける燃焼タイミングは状況に応じて動的 かつ不等間隔のパターンに変化する.気筒休止を採用する場合,対応するべきエ ンジンの振動次数は各々の燃焼パターンによって変化するため,運転状態により 変化する複数の異なる振動次数への対応が必要となる. これらの項目について要求品質を満たす制振システムとして,先に例示した CPA に は機能的な優位性があるものの,いくつかの課題も存在する.ここで,CPA の機能的 特徴について整理するとともに,エンジンの開発動向が振動問題へ及ぼす影響から,今 後検討するべき技術的課題について考察する.

CPA による制振機能は、遠心振り子の物理的な原理により、エンジン回転数に依存 する回転変動に伴って振り子の振れ角が変化することで得られる. CPA では、エンジ ン側の加振次数と振り子の振幅次数が反共振点において均衡が保たれることで、狙った 次数の振動を減衰することができる. これにより、エンジンの回転数によらず設定した 振動次数について外部からの動力を必要としないパッシブな制振機構が実現できる.

CPA には, このような機能的な利点がある一方で, 上述したエンジンの開発動向に よってパワートレインが対策するべき項目や産業上の優位性については, 次に示す点が 課題として考えられる.

1. 製造コスト:

CPAは、通常のメカニカルダンパと比較して部品点数が増加するため、一般に製造コストが高くなる傾向にある.

2. 振動次数の制限:

CPA は、対象とする振動次数に対しては十分な制振効果が得られるが、それ以外の振動次数に対しては反共振点が設計点から外れるため十分な制振効果は期待できない.そのため、単一の CPA では気筒休止に伴う動的に変化する複数の振動次数に対して十分な制振効果を得ることが不可能であるため、複数の CPA を搭載する必要がある.

3. 気筒休止への対応:

制振するべき主な振動次数が動的に変化する気筒休止に対応するには,異なる次数の振動を低減するため,対象次数の異なる複数の CPA が必要となる¹⁷⁾. 複数の CPA を搭載する場合,構造の複雑化に伴うコスト増加や,パワートレイン内の 搭載スペースに制限があるため,低コストかつ省スペースで十分な制振機能を実現する必要がある.

これらの課題について、今後のエンジンの開発動向にミートした制振課題の解決を目 指して、次節以降では有効な課題解決の実現方法について検討する.

1.1.4 パワートレインの振動問題に関する先行研究

パワートレインの制振課題について有効な解決方法を検討するにあたり、振動低減に ついての先行研究を概観する.内燃機関エンジン特有のねじり振動に対しては、従来か ら様々な制振方法が検討されてきた.パワートレインにおける振動減衰のシステムは、 主に次の三通りの方法に分けられる¹⁴).

1. パッシブシステム:

外部からのエネルギー入力を必要としない制振システムであり、スプリングマス ダンパなどの動吸振器や CPA などが挙げられる.スプリングマスダンパでは、ス プリングを含む動吸振器により運動エネルギーを吸収することで振動減衰が行わ れる.一方、CPA では、回転する制振対象に付加された遠心振子は変動方向に対 して逆位相に揺動するため、運動エネルギーを逆位相に働く遠心振子の遠心力に より吸収することで振動作用が得られる.

- アクティブシステム:
 外部からのエネルギー供給を受けて振動を制御するシステムであり、主にパワートレイン内ではモータを制御することで振動減衰を実現する.
- 3. スリッピングシステム:

パワートレイン内の TC では,流体を介した伝達損失によって振動エネルギーが 放出され,ロックアップのスリップ制御では湿式クラッチの摩擦による熱エネル ギーとして放出されることで振動減衰を実現する¹⁸⁾.

これらのシステムを効率的に組み合わせた開発も行われているが¹⁴⁾,ここでは,内 燃機関エンジンのねじり振動に対して,パッシブおよびアクティブによる様々な制振方 法について,先行研究を概観する.

パッシブアプローチとしては、スプリングマスダンパが既存のエンジン車両で幅広く 採用されている.コンポーネントのスプリング剛性とイナーシャを調整することにより 効果的な減衰を実現できるため、幅広い車種での適用が可能となる.しかしながら、ダ ウンサイジングや低回転運転では、アイドル速度よりわずかに速い速度で大きな振幅の 低い周波振動を引き起こす可能性が懸念されるため、典型的な従来のスプリングマスダ ンパのみでは、そのような動作条件下で十分な減衰性能が得られない.このため、2008 年以降ではパッシブアプローチとしてスプリングマスダンパに付加する形で CPA の採 用が増加している.CPA の機能的な特徴と今後考えられる課題については、前節に示 した通りであり、本研究では、課題を想定した解決の方法について検討を進める.

パッシブアプローチとは対照的に,アクティブアプローチはモータによる制御機能 を最大限利用することにより振動減衰が行われる.アクティブ制振を実現するために, 様々な方法が提案されてきた. Gusev et al.¹⁹⁾は、一般的に使用されるフライホイールに代わるものとして、エンジンのねじり振動を低減するためのアクティブフライホイールとしてリバーシブルオルタネーターを開発した. Beuschel et al.²⁰⁾は、ハーモニックアクティベーションと名付けられたニューラルネットワークを適用して、エンジンのスタータジェネレータを使用してクランクシャフトに逆位相のトルク振動を入力し、適応する有効なダンピングを得られるようにすることで振動低減を行なった.

さらに、実用的なアプローチとして、アクチュエータの遅延動作と時間遅延に対処す るため、Santos et al.²¹⁾ により Explicit Dead-Time によるデッドタイム補償が提案され、 Pham et al.²²⁾ は、デッドタイム補償を含むフィードフォワードおよびフィードバック 制御を使用して HEV の不要な駆動列振動を低減するためのアンチジャークコントロー ラを提案した.このアプローチでは、制御周期は 10 ミリ秒に設定されたが、デッドタ イム遅延は制御周期の約 2 倍程度に設定され、制振制御におけるデッドタイム補償の効 果が実証された.しかしながら、デッドタイムが制御周期の数倍となる場合についての 制御性能は示されておらず、長い時間のデッドタイムについての影響は明らかに示され ていない.本研究では、この点に着目し、実際に制御入力が作用するタイミングが制御 周期の数倍となる場合について検討を行う.

Vadamalu et al.²³⁾は、モデル予測制御に Explicit Dead-Time によるデッドタイム補 正スキームを使用して、HEV パワートレインのアクティブ制振を提案し、モータやバッ テリーの発熱状態などにより時々刻々と変化する HEV パワートレインの制約条件に対 して、提案するアクティブ制振手法の有効性を示した.彼らは、Explicit Dead-Timeス キームを利用して状態空間表現のシステム行列を累積することにより、エンジンのトル ク振動を外生入力として予測範囲までの将来の予測を行なった.しかし,実際のシステ ムにおいて外生入力は時間とともに大幅に変化していくことが考えられ、このような将 来の外生入力の補償については考慮されていない. このため, Explicit Dead-Time によ るデッドタイム補償を採用する既存の MPC アプローチでは、定常または周期的な外生 入力が入る場合においては良好な制御性能が期待できるものの、デッドタイム補償によ る予測値と実際の値の誤差が大きくなることが予想される非定常の外生入力が働く場合 においては、制御性能が大幅に低下し、実用上の制振効果が得られないことが考えられ る. このような観点から、本研究では、気筒休止などの運転条件を含むエンジンのトル ク振動が非定常となる外生入力が働く場合を想定し、時々刻々変化する状況下で実際に 制御入力が作用するタイミングが制御周期の数倍となる場合においても、有効な制振が 可能となる制御方法について検討を行う.

また,パワートレインを対象としたものとは別に,制御対象とするシステムの予測モ デルを作成するためにニューラルネットワークや,その他のいくつかの機械学習手法も 使用されている²⁴⁾²⁵⁾²⁶⁾. Pan et al.²⁷⁾は,未知の非線形システムへの制御実装を実現 するために,入出力トレーニングを備えたリカレントニューラルネットワークを採用し た.彼らは,各タイムステップでテイラー展開を介することで,非線形のモデル予測制 御に関連する非凸最適化問題を解く方法を提案した.

Xiang et al.²⁸⁾は、テイラー展開を適用して動作点で Echo State Network(ESN)²⁹⁾を

線形化し,部分的に観測された動的システムの打ち切り誤差を補正するために ESN を 採用した. Plucenio et al.³⁰⁾は,ESN を用いた予測モデルに分析的な方法で計算された 勾配を適用し,Jordanou et al.³¹⁾は,Plucenio et al. によって開発された実用的な非線形 モデル予測制御の枠組みを利用して ESN の適用を行なった.また,Zhang et al.³²⁾は, 連続時間の非線形相互接続システムの分散制御問題に ESN を適用し,システムダイナ ミクスに追加する形でサブシステム間に相互接続された外生入力を組み込んだ.Liu et al.³³⁾は,ESN によって近似された Hamilton-Jacobi-Bellman (HJB) 方程式を非線形シ ステムの最適制御問題を解くために使用するアルゴリズムを提案している.

これらのニューラルネットワークや,その他のいくつかの機械学習手法を参考とする ことで,本研究では,気筒休止などのパターン予測に適した予測モデルについて検討を 行う.

1.1.5 本研究の着眼点

前節で例示したような推論ベースのモデリングには、微分方程式に基づいた数学的モ デルの構造に関する明確な情報が必要ないため,不確実な外生入力の下で高度に非線形 となるシステムダイナミクスをモデル化できる利点がある.しかしながら,推論ベース によるモデリングは,システムの同定と制御を実現する方法としては有効であるもの の,ターゲットシステムのパラメータとモデル挙動との間の明確な関係性については把 握することができないため,開発の上流で様々な設計変数の検討を必要とするような場 面では,適用することが難しい.また,モデル予測制御によるリアルタイム制御では, 制御期間内に最適化計算を実現するために相応の計算時間が必要となる.

このような側面を考慮して,推論ベースのモデルによる制限を緩和し,リアルタイム 制御における不確実な外生入力下においても制御性能を確保する方法について,本研究 では,HEVパワートレインのアクティブ振動制御を対象とした新しいモデル予測制御 の方法について検討する.例示した先行研究を概観し,今後の自動車の電動化の観点か ら鑑みると,パワートレインに関する振動課題に対処する方法として,以下のような見 通しが立てられる.

- 気筒休止を前提とする振動低減をターゲットとしてパッシブ制振を利用した CPA で対策することを考えた場合、複数の振動次数へ対応するために複数の CPA を実装する必要があるため、技術的には可能であってもコスト的な産業上の優位性が損なわれる.
- HEV などパワートレインの動力にモータが併用されることを前提とすると、スプリングマスダンパや CPA などのハードウェアによるパッシブな制振のみによらず、駆動用のモータを活用したアクティブ制振の手法を確立できれば、既に装備されているモータのリソースを最大限

活用するため,対策に伴うコストアップを抑制しつつ産業上の技術的 優位性を獲得できると考えられる.

このような観点から,モータの利用を前提としている HEV では,モータを活用した アクティブ制振を実現することがコスト的にも技術的にも優位性があるものと考えられ る.アクティブ制振の制御手法としては,制約条件を満たしながら最適制御を実現する ため,先行研究として例示²³⁾した方法と同様に,本研究では,モデル予測制御による 制振手法の適用を検討する.

次節では、モデル予測制御を HEV パワートレインのアクティブ制振制御への適用について、課題となる点について検討する.

1.1.6 モデル予測制御とその課題

HEVパワートレインのアクティブ制振制御へ適用することを前提として,モデル予測 制御について概観する.モデル予測制御 (Model Predictive Control;MPC) は,1970年代 後半にフランスの Richalet らにより提案された IDCOM (Identification and Command) ³⁴⁾ や,Culter らが提案した DMC (Dynamic Matrix Control)³⁵⁾ と呼ばれる手法から始 まった.Richalet et al.³⁴⁾ は砲台などの機械系や食品に関する工業的プロセスを対象と して IDCOM を適用し,Culter らの DMC は石油精製や石油化学の大規模プロセスプラ ントを対象として,その理論検証と実用化が進められてきた.その基本的な考え方は, 制御対象となるシステムのモデルを用いて将来の制御量の挙動を予測し,各時刻で有限 時間未来までの応答を最適化することで制御入力を決定する制御手法に基づいている ³⁶⁾.

モデル予測制御の大きな特徴として、モデルに含まれる複数の入出力信号や、互いに 干渉しあうパラメータについての多変数制御の問題を、制約付きの最適化問題として簡 便に扱えることが挙げられる.つまり、最適な制御入力を計算する際、アクチュエータ の制御量の範囲などに関する制約条件を評価関数に組み込んで同時に考慮した最適化が 行われることが特徴である.この制約条件付き最適化は、連続時間モデルを対象とした 場合、関数の最適化問題となり容易に解くことが困難となるため、離散時間のモデルと して扱われることが多い.特に、各離散時間に対して、制約条件のもとで評価関数を最 小化する制御入力を求める線形システムの最適化問題は、制御入力の二次形式とした評 価関数と制御入力の線形不等式による制約条件で表現できる場合に、二次計画問題に帰 着することができるため、比較的容易に最適解を求解することが可能となる³⁷⁾³⁸⁾.

歴史的に見ると、モデル予測制御は当初、化学プロセスを主な適用対象として発展してきた.その理由として、化学プロセスは一般に応答が緩やかに進むため、当時でも制御入力の最適化計算を実時間で数値的に解くことができる程度の制御周期だったことが挙げられる.

近年では、多入力多出力となるシステムを容易に扱うことができる状態空間表現に 基づくモデルを用いて現代制御理論の手法を適用することが多くなっている. さらに、 様々な最適化問題の解法に関する改良³⁹⁾⁴⁰⁾⁴¹⁾や、CPUの処理能力の飛躍的な向上も相 まって様々な応用が進んできており、非線形機械システムや短い制御周期が要求される 制御対象にまでその応用範囲が拡大している.適用例としては、船舶の自動操船や航空 機の衝突回避、自動車の省燃費運転や自動運転の経路生成、衝突の現象を含むロボット の制御や⁴²⁾、視覚をベースとしたロボット制御⁴³⁾、横滑りを考慮した車両制御⁴⁴⁾、ド ローンの編隊飛行制御⁴⁵⁾、無人航空機の自律着陸制御⁴⁶⁾、戦闘機の飛行姿勢制御⁴⁷⁾、 ロケットの着陸制御⁴⁸⁾⁴⁹⁾などあらゆる分野において数多くの応用が検討されており、産 業上の適用は多岐にわたっている⁵⁰⁾.このように、制約条件を満たしながら最適な制 御入力を得られるため、モデル予測制御は実用上の利用価値が高く、今後もますます産 業応用が進んでいくものと期待されている.

ここで、モデル予測制御を HEV パワートレインのアクティブ制振制御へ適用するこ とに関して、課題となる点について考える.モデル予測制御では、将来のシステムの挙 動を動的なモデルを利用して予測し、その結果に基づいて最適化計算を行うことにより 次の時間ステップにおける制御量を決定する.状態空間表現に基づくモデルでは多数の 状態変数や制約条件を同時に扱うことができ、非線形挙動を示すようなシステムについ ても適用が可能である.コントローラには、制御周期毎に現在の制御対象の状態観測値 が入力され、対応した制御量を求める最適化計算は、次の入力が到達するまでに完了さ せておく必要がある.

しかし,モデル予測制御における主要な処理である最適制御問題の計算は演算処理の 負荷が極めて高くなるため,システムにより定められた制御周期毎に実行を完了するリ アルタイム性の保証,すなわち,実時間で対象とする最適化問題を次の制御周期までに 解くことができるのかという課題がある⁵¹⁾.モデル予測制御を実システムへ適用する 際に生じる根本的なこの課題について,最適化計算が制御周期内で完了しない場合にお いても,実時間で次の制御周期までに最適な制御量を決定することができるならば,モ デル予測制御を実問題へ適用する障壁となっている課題について一つの解決策を提示で きるものと考えられる.

計算時間に関するこの課題の解決は、実問題へのモデル予測制御への適用について従 来の方法では適用できなかった制御対象に対しても適用の可能性が広げられるため、産 業上のモデル予測制御の適用範囲をさらに拡張することが期待できる.そのため、モデ ル予測制御の適用範囲を拡張できることは、パワートレインのアクティブ制振制御を対 象とした問題に留まらず、今後の産業の発展にあらゆるプロセスに関わる最適な運用を 担うことに寄与し、持続可能な社会の実現および経済の発展に貢献する基盤技術と考え られる.

1.1.7 計算時間に関する課題の解決方法の検討

モデル予測制御の最適化問題の解法に関しては、様々な改良による高速化が検討され てきた⁴⁰⁾⁴¹⁾.中でも、実時間の微分方程式として記述されるモデルの特徴を保ちつつ、 高階となる偏導関数の計算を避けるため、評価区間上で離散近似を導入する C/GMRES 法³⁹⁾がよく知られており、非線形となる最適化問題を高速に解くことができる利点か ら数多くの適用例がある⁵²⁾⁵³⁾.しかしながら、解法の高速化以上に最適化計算に時間 を要し、制御周期内で最適化計算の演算を完了できない場合については、モデル予測制 御を対象とするシステムに適用することが困難となる.この計算時間に関する課題は、 モデル予測制御の実システムへの実装において大きなボトルネックとなり、高速な応答 性が必要な制御システムには適用が困難となる.そのため、モデル予測制御の実装が可 能となる対象は、実質的に制御周期内で演算が完了するシステムに限定される.

この点を考慮すると,対象とするシステムの最適化問題の複雑さや解法の高速化手法 によることなく,モデル予測制御を実装する方法を確立することができれば,その適用 範囲を拡張することが可能となり,基盤技術としてさらなる有用性の向上に寄与するこ とが期待できる.本研究では,次の制御周期の前までに求解を完了する必要があるとい う,実行可能な計算時間に関する制約によらずモデル予測制御の適用を実現し得る方法 について検討する.

多くの制御手法は制御則を陽な形として数式で与え,それに基づいて制御量を求める 方法を採用している.これに対し,モデル予測制御ではシステムの応答をモデルで予測 し,その制御に関わる最適化問題を数値的に解くことによって制御入力を決定する.そ のため,システムの応答を数値的に表現することができるものと仮定すれば,対象とす るシステムが陽な形として数式で表現することが困難な場合においても,モデル予測 制御の枠組みの中で扱うことができるため,幅広い制御対象や問題設定を扱うことが できるようになる.例えば,システムに関する予測モデルを人工ニューラルネットワー ク (Artificial Neural Network;ANN)⁵⁴⁾やRNN (Recurrent Neural Network)⁵⁵⁾,ESN (Echo State Network)²⁹⁾など,入出力のデータからシステムの応答を予測する機械学 習のモデルで表現した適用例もある.

一方で、モデル予測制御は実装に必要となる計算量や記憶容量は他の制御手法と比較 して多くなり、制御則を数式としてではなくモデルを用いて数値的に扱う.このため、 他の現代制御の手法とは異なり、モデル予測制御では有限の時間区間のみを考慮して制 御入力を計算することから、一般に閉ループ系の安定性や性能は保証されない³⁶⁾.こ のように、他の制御手法と比べて理論的保証の困難さと計算量や記憶容量の過大さにも かかわらず、扱える問題を限定しないことや最適化問題に拘束条件が課されている場合 にも適用できるメリットは大きく、先述のようにモデル予測制御の産業応用は盛んに行 われている.

モデル予測制御では,有限の時間区間のみを考慮して制御入力の最適化を行うため, 上述のように一般に安定性は保証されないものの,時々刻々変化していく環境に対して は,その時刻における最適な制御入力を各時刻で逐次求めているため,環境変化に臨機 応変に追従することができる.観測された時刻の状態に対して,次のタイムステップに おける最適な制御入力を求めることにおいて,この観測された状態と次ステップにおけ る最適な制御入力との関係は,現在時刻についても未来の時刻についても同様と考えら れる.この点に着目し,仮に未来における対象とするシステムが置かれている状況の観 測量を精度よく予測することができるとすれば,未来に必要となる制御入力は予測され た状況の下であらかじめ求めることが可能と考えられる.このため,求めておいた制御 入力を必要となる時刻に出力することで,設定された制御周期内で最適化計算が完了し ない場合においても,モデル予測制御の適用を可能とすることができるのではないかと いう仮説が立てられる.本研究では,上述の考え方をもとに,モデル予測制御と機械学 習を用いた波形予測手法を組み合わせた新規のアクティブ制振手法について検討する.

1.1.8 外生入力波形の予測方法

本節では,機械学習を用いた波形予測の目的とその方法について説明する.モデル予 測制御では,制御する各タイミングにおいて,モデルにより予測された未来の有限時間 領域を使用してシステムの最適化問題を解くことにより制御信号を決定する.既存のモ デル予測制御による一般的な枠組みでは,現在時刻の次の制御周期に出力する制御入力 を最適化計算に基づいて決定しているが,本研究で提案する手法では,未来に必要とな る制御入力をあらかじめ求めておき,最適化計算に必要となる時間に余裕をもたせるこ とで実時間の最適化制御を実現しようとするものである.したがって,未来に必要とな る制御入力を見積もる際に,未来のシステムの状態を可能な限り正確に予測しておく必 要がある.従来のモデル予測制御の枠組みにおいても,未来の状態に対してモデルを用 いて有限区間の未来についてシステムの状態予測を行っている.

しかしながら、一般に未来のシステムの状態量に大きく影響する外生入力に対しては 定常値として扱われることが多く、時々刻々変化する外生入力に対しては未来の状態予 測が大きく外れることとなり、本研究で実現しようとする未来の制御量の最適化に対し ては、十分な予測精度が得られるとは言い難い.そこで、本研究では、外生入力に対す る未来の状態を時系列のデータとして可能な限り正確に予測し、モデル予測制御におけ る未来の外生入力の予測値として扱うことを試みる.具体的には、時系列の外生入力波 形について、そのパターン認識と波形予測に特化したモデルを作成し、モデル予測制御 に組み込むことを目指す.

ここで、時系列データの予測に関する代表的な技術を概観し、本研究で用いる機械 学習による波形予測の方法について述べる.時系列データの予測に関する代表的な技 術としては、自己回帰モデル(Autoregressive Model;AR)、線形動的システム(Linear Dynamical Systems;LDS)などが知られており、これらに基づいた時系列データの予測 手法が数多く提案されている⁵⁶⁾⁵⁷⁾.近年では、深層学習モデルによる時系列データの 回帰モデルも多数報告されており、過去の履歴の作用を反映させるための再帰的な結合 をもつ Recurrent Neural Network(RNN)や、その発展形として長期および短期記憶の 影響を考慮した Long Short Term Memory(LSTM)⁵⁸⁾などがよく知られている.しか し、これらのモデルでは学習時に勾配法に基づく逐次更新による収束計算が必要となり、 学習計算に関して予測精度の向上に相応する時間を要するため、一般に計算コストが高 くなる傾向にある.これに対し、リザバーコンピューティング (Reservoir Computing: RC) は、機械学習技術の一つとして時系列データを高速に学習できる実装に適した手法 として近年活発に研究がなされている⁵⁹⁾⁶⁰⁾. RC には、Echo State Network (ESN)⁶¹⁾ や Liquid State Machine (LSM)⁶²⁾をはじめとする複数のモデルが提案されている.

リザバーコンピューティングは,再帰的ニューラルネットワークに基づくモデルを一 般化した概念として表現されており,時系列の情報処理に適した機械学習の計算フレー ムワークの一つである.リザバーコンピューティングのフレームワークの一種である ESN では,リザバーは非線形活性化関数を備えた人工ニューロンの再帰型ネットワー クで構成される.その最大の特長は,入力信号をリザバー部で変換した後,出力部のみ を簡便なアルゴリズムで訓練することにより高速な学習を可能にすることにある.さら に,再帰的にニューロンが結合されることにより,時系列データ点のその前後に対する 変化の履歴に対しても学習がなされるため,入力データについてパターン化できるよう な特徴をもつ波形の集合に対しては,従来手法と比較してその予測精度が向上すること が期待できる.

本研究では、外生入力として時系列データを予測するモデルを ESN を用いて構築し、 モデル予測制御に組み込むことを試みる.

1.2 研究の目的

上述した背景のもと、本研究では、HEV におけるエンジンの起動・停止や、気筒休 止へ移行する際の急激なトルク変動に伴うパワートレインの振動を低減することを目的 として、HEV 駆動系のアクティブ制振制御を対象としたリザバーコンピューティング を用いたモデル予測制御の新規設計方法について検討する.その際、最適化に要する計 算時間の制約を緩和する方法について併せて検討を行う.また、検討する過程で数値シ ミュレーションによる検証とその結果についての考察を加える.

HEV のパワートレインでは,複数のモータを同時に制御する場合や,高負荷時にお けるバッテリーの発熱を抑制するため,状態に応じてモータの出力制限値を動的に変化 させる必要性などを考慮し,様々な条件下においてシステム全体で最適となる制御量を 出力するシステムを設計することが必要となる.このような場合,制約条件のもとでの 最適化が可能であるモデル予測制御の適用が有効であると考えられ,実時間で実現する ためには,先述のように,実行可能な計算時間に関する制約によらずモデル予測制御の 適用を実現し得る方法が必要となる.

また、本研究で対象とする HEV のパワートレインでは、搭載するモータの数やパワー トレイン内での配置, ICE と接続する摩擦クラッチの有無やスプリングマスダンパの仕 様、プラネタリギヤの仕様など、その構成要素や種類には様々なバリエーションがある. このため、システムの設計にあたっては個別に検討がなされる様々なバリエーションに 対応できるように、モデリングの導出方法から検討する.

本研究では、HEV のパワートレインに関するシステムの離散時間状態方程式を構成

要素に基づいた導出過程から検討し、モデル予測制御の枠組みで最適化する一連の制御 モデルを構築する.また、実システムにおいてモデル予測制御を適用する場合に必要と なる上述した計算時間に関する課題の緩和に対しては、最適化問題の解法の高速化や実 時間で解くためのアルゴリズムの改良などに注力した研究が盛んに行われている.⁶³⁾し かしながら、最適化する対象区間を未来に設定し、あらかじめ予測された未来の外生入 力に対して最適化計算を行い、必要となるタイミングで制御入力を出力するという枠組 みの中で設計する手法については研究がなされていない.

そこで、計算時間に関する課題を緩和することに対して、未来におけるシステムの 外生入力を精度よく予測するために、波形の予測方法としてリザバーコンピューティン グの一種である ESN(Echo State Network)を用いた波形予測とその検証を行う.ま た、ESN により予測された波形を基にした新規のモデル予測制御の枠組みで設計する方 法を提案手法1(ESN-MPC)として検討し、その制振性能について考察を行う.さら に、リザバーコンピューティングの学習に内在する課題について検討を行い、提案手法 2(SOM-MPC)として自己組織化マップ (Self-Organizing Map:SOM)を用いたパター ン認識に基づいて分散学習する方法についても考察する.

1.3本論文の構成

本論文は、6章から構成されており、第1章では序論として、本研究に関する背景と その目的について述べた.第2章以降の概要は以下の通りである.

第2章では、本研究で対象とするハイブリッド自動車のパワートレインを対象とした アクティブ制振制御について、制御対象のモデリングと提案手法1として ESN を用い たモデル予測制御(ESN-MPC)の方法と定式化について説明する.まず、ノイズを含 むシステムの状態量を推定する方法としてカルマンフィルタを採用し、観測データをガ ウス過程回帰(Gaussian Process Regression: GPR)による推定値として扱うことで、固 有の時系列パターンが存在する不確実性のあるデータについて適応的にモデルを学習 し、推定する方法について説明する.次に、この方法に基づき推定した時系列データに 対し、ESN を使用して波形パターンを学習した後、学習済の ESN によるエンジントル クの予測波形を外生入力としてシステムに組み込んだ離散時間状態方程式モデルに対し て制振制御系を設計し、モデル予測制御を適用する方法について説明する.

第3章では、制御性能の評価に用いるエンジントルク波形を、エンジン筒内圧シミュ レーションにより作成する際に行う燃焼のモデル化について説明し、制振制御の性能評 価に使用するエンジントルク波形について、エンジン始動時と2種類の気筒休止時の波 形パターンにおけるトルク振動の特徴的な違いについて考察することで、その課題を明 らかにする.

第4章では、ハイブリッド自動車のパワートレインにおける出力トルクの制振制御に 対して、提案手法1として示した単一のESNを使用したモデル予測制御(ESN-MPC) の適用について検討する.まず.単一のESNを用いる場合と通常のモデル予測制御に よる場合について制御性能の比較を行い、次に、最適化計算の対象を未来に置き換える 制御方法に拡張した上で,既存のデッドタイム補償方法 (Explicit Dead-time) を発展さ せたモデルと提案手法1による ESN を用いたモデル予測制御との比較を行う.これに より,最適化計算に要する時間的制約を緩和することの可能性について検証する.また, 設計の初期段階では設計要件を満たすよう,様々な仕様の検討が必要となることを想定 し,簡便なパラメータ変更によって要件を満たす検討の可能性について検証する.

第5章では、実用上、あらゆる外生入力の波形パターンへの適応が要求される制振制 御において、ESN による波形予測精度の低下を防ぐ方法について述べる.提案手法2と して複数の ESN を用いた学習手法(SOM-MPC)について、まず、自己組織化マップ を前処理に施した後、k-means を用いたクラスタリングによって波形パターンの識別を 行う方法を説明する.また、考案した方法により複数の ESN を用いることで、エンジ ンの異なる燃焼パターンによる複数種類の波形予測について、制御性能に対する効果を 検証する.

最後の第6章では,各章に示した結果についてまとめを述べ,本研究全体の結論とし て総括する.

2 波形予測モデルを利用したモデル予測制御の定式化

2.1 制御対象のモデリング

本章では、制御対象のモデリングと提案手法によるモデル予測制御の方法、およびそ の定式化について説明する.本研究では、制御対象とする HEV のパワートレインの構 成を、実在する HEV システムとしてトヨタ自動車製の THS(トヨタ・ハイブリッド・シ ステム)を参考に構成した.参考とした THS の駆動部分の構成の概略を、Fig.2.1 に示 す.また、この構成においてプラネタリギヤに接続される各要素を、Fig.2.2 に示す.本 構成ではエンジンからの駆動力はダンパ機構を介してプラネタリキャリアに接続され、 キャリアに固定された回転軸を持つピニオンギヤを介して、サンギヤおよびリングギヤ に接続される.サンギヤとリングギヤは、それぞれ発電機およびモータと直結してお り、本研究では、サンギヤに接続されるモータを M1、リングギヤに接続されるモータ を M2 として区別する.

制御対象とするシステムのモデルは、HEV で使用される上述の2モータタイプのパ ワートレインとし、そのスケマチックモデルを Fig. 2.3 に示す. THS と同様、エンジ ンからの動力をスプリングとマスで構成される機構により機械的に振動吸収するダンパ 部分と、1 対のプラネタリギヤを介して2つのモータを制御する駆動系で構成される. この方式では、エンジンと2つのモータ(M1, M2)がプラネタリギヤを介して接続さ れ、駆動系の出力軸に動力が分配される.本研究では、エンジンの出力トルクを外生入 力として与え、2つのモータを制御することでパワートレイン出力軸のトルク振動を低 減するためのアクティブ制振制御を行う.尚、THS ではサンギヤに接続される発電機は 発電のみに使用されるが、モータと発電機は構造がほぼ同じであるため、本研究では、 M1 をモータと発電機の両方の役割を担えるよう、制御により切り替えて使用すること を想定している.本研究で提案するアクティブ制振制御の性能評価では、M1 をモータ として制振制御に使用する.

提案する制御手法および比較手法の評価および検証は,数値シミュレーションにて行う. エンジンの脈動トルクは,参考文献⁶⁴⁾ でサンプルモデルとして提供されているエンジンシミュレータをベースに作成する. エンジン筒内圧シミュレーションの内容については,3章にて説明する. 評価および検証の対象として用いる各条件におけるエンジンのトルク波形は,作成したエンジンシミュレータから,各気筒の筒内圧力及びクランクシャフトの回転角度,さらに燃焼によりピストンに働く垂直荷重をクランクシャフトの回転機構から軸トルクとして算出して使用する.



トヨタ・ハイブリッドシステム(THS)構成図

Fig. 2.1 トヨタ自動車のハイブリッドシステム:THS の構成 出展:「トヨタ・ハイブリッド・システム (THS) の始動メカニズム」 URL:https://cordia.jp/2010/09/16/プリウス開発秘話



Fig. 2.2 THS のプラネタリギヤ 出展:「トヨタのハイブリッドシステムの肝,動力分割機構"遊星歯車"」 URL:https://plaza.rakuten.co.jp/kousuifan/diary/201808150000/」



Fig. 2.3 Schematic of the HEV powertrain.

2.2 ハイブリッド駆動系の状態空間モデルの導出

2.2.1 運動方程式の導出

HEVのパワートレインについて基本設計の段階では,搭載するモータの数やパワー トレイン内での配置,ICEと接続する摩擦クラッチの有無やスプリングマスダンパの仕 様,プラネタリギヤの仕様など,その構成要素や種類には様々なバリエーションが検討 されることがある.このため,対象システムの基本設計にあたって個別に検討がなされ る様々な設計仕様のバリエーションに対応できるよう,本節では,モデル構成の基礎と なる構成要素に基づいた式の導出過程から検討を行う.その後,導出した式に基づき, システムの離散時間状態方程式をモデル予測制御の枠組みで最適化する一連の制御モデ ルを構築する.

前節に示したように HEV パワートレインのシステムを制御ターゲットとして構成し, エンジンの出力トルクをシステムに働く外生入力として扱う.ここで,システムの動力 学的挙動を予測する基礎となる運動方程式を,ラグランジュ方程式を用いて導出する.

対象とするパワートレインのプラネタリギヤは、サンギヤ、リングギヤ、キャリア、 およびピニオンギヤの4つの要素で構成されており、その特性から各構成要素における 回転速度の関係は、Fig. 2.4 に示す共線図により表すことができる. HEV 駆動系に於 いて、このようなプラネタリギヤを用いる場合、加速、減速、発電、後退などの様々な 走行状態に応じて、共線図の傾きは正、負、およびゼロのどの状態も取り得るが、共線 図を用いることにより各要素の回転速度の関係を容易に把握することができる. リング ギヤとピニオンギヤの回転速度は、共線図から次式として求まる.



Fig. 2.4 Speed diagram of planetary gear.

$$\omega_{m2} = (\lambda + 1)\omega_c - \lambda\omega_{m1} \cdots (2.1)$$
$$\omega_p = -\frac{\lambda + 1}{\lambda - 1}\omega_c + \frac{2\lambda}{\lambda - 1}\omega_{m1} \cdots (2.2)$$

ここで、 $\lambda と \omega$ は、それぞれプラネタリのギヤ比と回転角速度を示し、下付き文字 *c*、 *m*1、*m*2、および *p*は、それぞれキャリア、モータ1、モータ2、およびピニオンギヤに 対応する. λ は、リングギヤとサンギヤのギヤ比であり、それぞれの歯数を *Z_r*、*Z_s*と すると、 $\lambda = Z_s/Z_r$ で表される.また、リングギヤに働くトルクは、モータ1,2による トルクの合計として式 (2.3)で表され、キャリアに働くトルクは、サンギヤを基準とし たモーメントの釣り合いから、式 (2.4) として得られる.

 T_r , T_c , T_{m1} , および T_{m2} は, それぞれリングギヤ, キャリア, およびモータ1と2の トルクを示す. ここで, システム全体の運動エネルギーを E_k , ダンパ機構によるポテ ンシャルエネルギーを E_u , 散逸エネルギーを E_d とすると, これらは次のように表すこ とができる.

$$E_k = \frac{1}{2} \{ I_e \omega_e^2 + I_c \omega_c^2 + I_{m1} \omega_{m1}^2 + I_{m2} \omega_{m2}^2 + I_p \omega_p^2 + n_p m_p (R_s + R_p)^2 \omega_c^2 \} \dots \dots (2.5)$$

ここで、θは回転角、Iは慣性モーメントを表す. k_{dp}と c_{dp}は、それぞれダンパのねじ り剛性と減衰係数である. R_sと R_pは、それぞれプラネタリの構成要素であるサンギヤ とピニオンギヤの噛み合い半径を示す. m_pはピニオンギヤの質量であり、 n_pはピニ オンギヤの数を表す. θ, I,およびωとともに使用される下付きの文字 e は、エンジン のクランクシャフトを示す. また、一般的にピニオンギヤはキャリアに円周等分に配置 されるため、プラネタリの回転中心軸に対しては対称な位置関係となる. この場合、位 置エネルギーはピニオンギヤの数に関わらず回転中心に対して常に相殺されるため、式 (2.6)に示すポテンシャルエネルギーでは位置エネルギーに関する項を省略している.

ここで、ラグランジアンを $L = E_k - E_u$ 、散逸エネルギーを $D = E_d$ とし、このシステムに働く外力を f_i として表すと、ラグランジュ方程式は次式のように表すことができる.

ここでは, 各i = 1, 2, 3について, 番号順にそれぞれエンジンのクランクシャフト, キャ リア, モータ2を割り当て, $\theta_1 = \theta_e$, $\theta_2 = \theta_c$, $\theta_3 = \theta_{m2}$, $\dot{\theta}_1 = \omega_e$, $\dot{\theta}_2 = \omega_c$, $\dot{\theta}_3 = \omega_{m2}$ とする.

次に,各要素に働くトルクを用いて,仕事率 P を次式で表す.

このとき,式(2.8)の右辺に働く外力 f_iは,次式として得られる.

これらの関係式 (2.1)~(2.10) を解くことにより、システムの運動方程式を表現する以下 の式 (2.11)~(2.13) が得られる.

$$I_{e}\left(\frac{d^{2}}{dt^{2}}\theta_{e}\right) + c_{dp}\left(\frac{d}{dt}\theta_{e} - \frac{d}{dt}\theta_{c}\right) + k_{dp}\left(\theta_{e} - \theta_{c}\right) = -T_{e}\cdots(2.11)$$

$$\left[(\lambda - 1)^{2}(I_{m1} + \lambda^{2}I_{m2})\left\{(R_{s} + R_{p})^{2}m_{p}n_{p} + \frac{(\lambda + 1)^{2}}{(\lambda - 1)^{2}}I_{p}n_{p} + I_{c}\right\} + (\lambda^{2} - 1)^{2}I_{m1}I_{m2}\right]\left(\frac{d^{2}}{dt^{2}}\theta_{c}\right) - (\lambda - 1)^{2}(I_{m1} + \lambda^{2}I_{m2})c_{dp}\left(\frac{d}{dt}\theta_{e} - \frac{d}{dt}\theta_{c}\right) - (\lambda - 1)^{2}(I_{m1} + \lambda^{2}I_{m2})k_{dp}\left(\theta_{e} - \theta_{c}\right)$$

$$= -(\lambda^{3} - \lambda^{2} - \lambda + 1)(2I_{m1} + \lambda^{2}I_{m2})\left(\frac{T_{m1}}{\lambda} + T_{m2}\right)\cdots(2.12)$$

$$\left[(\lambda - 1)^2 (I_{m1} + \lambda^2 I_{m2}) \left\{ (R_s + R_p)^2 m_p n_p + \frac{(\lambda + 1)^2}{(\lambda - 1)^2} I_p n_p + I_c \right\} \right. \\ \left. + (\lambda^2 - 1)^2 I_{m1} I_{m2} \right] \left(\frac{d^2}{d t^2} \theta_{m2} \right) - (\lambda^3 - \lambda^2 - \lambda + 1) I_{m1} c_{dp} \left(\frac{d}{d t} \theta_e - \frac{d}{d t} \theta_c \right) \right. \\ \left. - (\lambda^3 - \lambda^2 - \lambda + 1) I_{m1} k_{dp} \left(\theta_e - \theta_c \right) \right. \\ \left. = \left[- (\lambda - 1)^2 \lambda^2 \left\{ (R_s + R_p)^2 m_p n_p + I_c \right\} - \lambda^2 (\lambda + 1)^2 I_p n_p \right. \\ \left. - 2 (\lambda^2 - 1)^2 I_{m1} \right] \left(\frac{T_{m1}}{\lambda} + T_{m2} \right) \cdots (2.13) \right.$$

スプリングマスダンパによって伝達されるトルクは、ダンパのねじれ角に伴って変化するため、エンジンのクランクシャフトとキャリアの相対角度によって表すことができる. このため、これらの相対角度と相対角速度を $\theta_e - \theta_c$ および $\omega_e - \omega_c$ として式 (2.11)~(2.13)をまとめると、以下の式(2.14)が得られる.

$$\begin{bmatrix} I_e \dot{\omega}_e \\ J_1 \dot{\omega}_c \\ J_1 \dot{\omega}_{m2} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -k_{dp} & -c_{dp} \\ J_2 k_{dp} & J_2 c_{dp} \\ J_3 k_{dp} & J_3 c_{dp} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_e - \theta_c \\ \omega_e - \omega_c \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots (2.14)$$

$$\begin{split} \mathbf{\zeta} \subset \mathbf{\tilde{C}}, \\ F_1 &= -T_e \\ F_2 &= -J_3 (\lambda^2 \frac{I_{m2}}{I_{m1}} + 2) \left(\frac{T_{m1}}{\lambda} + T_{m2} \right) \\ F_3 &= J_4 \left(\frac{T_{m1}}{\lambda} + T_{m2} \right) \\ J_1 &= J_2 \left\{ (R_s + R_p)^2 m_p n_p + \frac{(\lambda + 1)^2}{(\lambda - 1)^2} I_p n_p + I_c \right\} + (\lambda^2 - 1)^2 I_{m1} I_{m2} \\ J_2 &= (\lambda - 1)^2 (I_{m1} + \lambda^2 I_{m2}) \\ J_3 &= (\lambda^3 - \lambda^2 - \lambda + 1) I_{m1} \\ J_4 &= -(\lambda - 1)^2 \lambda^2 \left\{ (R_s + R_p)^2 m_p n_p + I_c \right\} - \lambda^2 (\lambda + 1)^2 I_p n_p - 2(\lambda^2 - 1)^2 I_{m1} \end{split}$$

とし、回転角と角速度の関係を用いて、 $\omega_e = \dot{\theta}_e, \ \omega_c = \dot{\theta}_c, \ \omega_{m1} = \dot{\theta}_{m1}, \ \omega_{m2} = \dot{\theta}_{m2}, \ \omega_p = \dot{\theta}_p$ とした.

2.2.2 システムの状態空間表現

ターゲットとするパワートレインの動的挙動によるねじり振動のダイナミクスを,線 形時不変の状態方程式として式 (2.15), (2.16) による状態空間表現で表す.ここで,xは状態ベクトル,y は出力ベクトル,u は制御入力ベクトル,w はシステムに働く外 生入力とする. $J_1 \sim J_4$ は,上述した関係する慣性モーメント項を適宜まとめたもので ある.

ここで,

$$\begin{aligned} \boldsymbol{x} &= [\theta_e - \theta_c, \omega_e - \omega_c, \omega_{m2}]^{\mathrm{T}} \\ \boldsymbol{y} &= [\omega_{m2}, T_{rd}]^{\mathrm{T}} \\ \boldsymbol{u} &= [T_{m1}, T_{m2}]^{\mathrm{T}} \\ \boldsymbol{w} &= T_e \\ \\ \boldsymbol{A}_c &= \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ \left(-\frac{1}{I_e} - \frac{J_2}{J_1} \right) k_{dp} & \left(-\frac{1}{I_e} - \frac{J_2}{J_1} \right) c_{dp} & 0 \\ \frac{J_3}{J_1} k_{dp} & \frac{J_3}{J_1} c_{dp} & 0 \end{bmatrix} \\ \boldsymbol{B}_c &= \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ \frac{J_3}{\lambda J_1} \left(\lambda^2 \frac{I_{m2}}{I_{m1}} + 2 \right) & \frac{J_3}{J_1} \left(\lambda^2 \frac{I_{m2}}{I_{m1}} + 2 \right) \\ \frac{J_4}{\lambda J_1} & \frac{J_4}{J_1} \end{bmatrix} \\ \boldsymbol{B}_{ce} &= [0, -\frac{1}{I_e}, 0]^{\mathrm{T}} \\ \boldsymbol{C}_c &= \begin{bmatrix} 0 & 0 & 1 \\ \frac{k_{dp}}{\lambda + 1} & \frac{c_{dp}}{\lambda + 1} & 0 \end{bmatrix} \end{aligned}$$

としている.車両で体感される振動は、車両にかかるG変化を測定することで観測が可 能であるが、振動の原因としては、車両の速度変動やエンジンマウントを介して伝達さ れるエンジン自体の振動、伝達トルク変動に伴うトランスミッションの振動などの様々 な振動源が考えられる.本研究では、伝達トルク変動に伴うHEV駆動系のねじり振動 を対象としたアクティブ制振制御手法について検討を行う.ここでは、HEV駆動系の 出力トルクを制振しながら目標値に追従させるため、駆動系の出力軸であるリングギヤ に働くトルクの振動成分を、式 (2.17) に示す T_{rd} として出力 y に用いた.T_{rd} は、エン ジンとプラネタリキャリアの間に設置されているスプリングマスダンパの伝達トルクか ら生成され、アクティブ制振制御では出力軸であるリングギヤに働くねじり振動の低減 を図る.

エンジントルクT_eは、システムに作用する外生入力として扱い、制御入力T_{m1}および

*T_{m2}*には,次の制約と制限値を適用する.

2.3 モデル予測制御

2.3.1 カルマンフィルタの導入と定式化

本節では、対象とするシステムのモデル予測制御によるアクティブ制振の制御手法に ついて説明する.モデル予測制御は、各時刻で未来の応答を予測しながら最適化を行う 制御方法であり、制御周期ごとにその時点の状態量を初期値とした未来の制御量を求め、 現制御周期の制御入力を逐次的に適用する.その際、予測制御量を含む評価関数が最小 となる時系列入力を、制約条件を満たす最適化計算により求める⁶³⁾.

対象とするシステムには、ダンパ入出力の相対角度 $\theta_e - \theta_c$ 、相対角速度 $\omega_e - \omega_c$ などの直接観測できない状態量が含まれることを想定し、ノイズを含む観測量に基づいた状態推定を行うためカルマンフィルタを導入する.連続時間システムである式 (2.15), (2.16)を離散化し、正規白色性のプロセスノイズ n_k および出力ノイズ v_k を追加することにより以下の式を得る.

ここで, k は離散時間の時刻ステップを表し,時刻 k における状態推定値を $\hat{x}_k := \hat{x}_{k|k}$, 出力推定値を $\hat{y}_k := \hat{y}_{k|k}$ として,カルマンフィルタによる状態推定を次式により行う.

 $\hat{x}_{k|k-1}, \, \hat{y}_{k|k-1}$ は,時刻k-1までの情報に基づく状態量と出力の推定値を表し,観測値 y_k と時系列からの推定値 $C\hat{x}_{k|k-1}$ の差分にカルマンゲイン K_k を乗じて状態推定値を補正する.この時, n_k および v_k の共分散行列をそれぞれ Q_k, R_k とし,カルマンゲ

イン K_k を以下の式により更新する.ここで、 Q_k 、 R_k の求め方については、様々な推定手法が提案されているが (例えば⁶⁵⁾)、本研究では、簡便のため入力ノイズに相関がないものと仮定し、 $Q_k = diag(1,1,0.01)$ 、 $R_k = diag(1,1)$ として設定し評価を行った.ただし、実機に適用する際には、シミュレーションの実行と実測データの評価を繰り返すことにより、 Q_k 、 R_k について適切な値を選択することで推定を行うことが望ましい.

次ステップでの状態推定値 \hat{x}_{k+1} は,現在時刻の \hat{x}_k と,制御入力および外生入力の予 測値 \hat{u}_k , \hat{w}_k を用いて次式により推定する.

ここで,予測制御入力 \hat{u}_k は,前ステップの入力値 u_{k-1} と予測した入力量との変化量 $\Delta \hat{u}_k$ を用いて

とする. $\Delta \hat{u}_k$ については、制約条件付き最適制御問題として以下のように定式化し、これを解くことにより得られる. \hat{w}_k は、後述する波形予測モデルを使用して見積る.

 $\Delta U_k = [\Delta \hat{u}_k, \dots, \Delta \hat{u}_{k+H_u-1}]^T$ は、タイムステップ*k*での最適制御シーケンスを表しており、式(2.30)の $\Delta \hat{u}_k$ は、制御シーケンス ΔU_k として式(2.33)により導出する. 導出方法についての説明は後述する.予測される出力 Y_k は、次のように表すことができる³⁷⁾.

where

$$oldsymbol{Y}_k = egin{bmatrix} \hat{oldsymbol{y}}_{k+1} \ dots \ oldsymbol{y}_{k+H_u} \ \hat{oldsymbol{y}}_{k+H_u+1} \ dots \ oldsymbol{y}_{k+H_u} \ dots \ oldsymbol{y}_{k+H_u} \ dots \ oldsymbol{y}_{k+H_p} \end{bmatrix} \ , \ oldsymbol{W}_{oldsymbol{m}} = egin{bmatrix} \hat{oldsymbol{w}}_k \ dots \ \$$

$$egin{aligned} \Psi &= egin{bmatrix} egin{aligned} egin{aligned\\$$

$$\Theta = \begin{bmatrix} CB & 0 & \cdots & 0 \\ CAB + CB & CB & \cdots & 0 \\ \vdots & \cdots & \ddots & \vdots \\ \sum_{i=0}^{H_u - 1} CA^i B & \cdots & \cdots & CB \\ \sum_{i=0}^{H_u} CA^i B & \cdots & \cdots & CAB + CB \\ \vdots & \cdots & \ddots & \vdots \\ \sum_{i=0}^{H_p - 1} CA^i B & \sum_{i=0}^{H_p - 2} CA^i B & \cdots & \sum_{i=0}^{H_p - H_u} CA^i B \end{bmatrix},$$

$$oldsymbol{\Xi} = \left[egin{array}{cccccc} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} oldsymbol{C} oldsymbol{B}_e & oldsymbol{C} ol$$

ここで, H_u , H_p は制御評価区間及び予測評価区間であり, $H_u \leq H_p$ とする. 最適化計算では,評価関数 J_k を用いて,最小となる $\Delta \hat{u}_k$ を求める.

subject to

$$egin{aligned} \hat{oldsymbol{x}}_{k+i+1} &= oldsymbol{A} \hat{oldsymbol{x}}_{k+i} + oldsymbol{B} \hat{oldsymbol{u}}_{k+i} + oldsymbol{B} \hat{oldsymbol{u}}_{k+i} &= oldsymbol{C} \hat{oldsymbol{x}}_{k+i} &\leq oldsymbol{v}^{max} \ oldsymbol{y}^{min} &\leq oldsymbol{\hat{y}}_{k+i} \leq oldsymbol{y}^{max} \ oldsymbol{u}^{min} &\leq oldsymbol{\hat{u}}_{k+i} \leq oldsymbol{u}^{max} \ oldsymbol{\hat{x}}_{0} &= oldsymbol{x}_{0} \ \Delta oldsymbol{\hat{u}}_{k+i} = 0 \ for \ i \in \{H_u+1,\cdots,H_p\} \end{aligned}$$

rは参照軌道, Q, \mathcal{R} はそれぞれ出力変数と入力変数の重みに関する正定値の対角行 列である.式(2.32)の評価関数を, $\Delta \hat{u}_k$ の H_u までの予測シーケンスに関する二次計画 問題として次節で説明する方法により書き換え,二次計画法により最適入力列を求めた 後,入力列の最初の値を制御対象に適用する³⁷⁾.

2.3.2 最適化問題の解法

通常のモデル予測制御における最適化は、制御周期内で最適解を逐次的に更新することで実行される.この更新により、各時間ステップにおける最適解は連続的に更新されることとなり、システムの状態変化に応じて最適な制御入力が臨機応変に出力されていく.このタイプの方法は、実時間最適化(Real-Time Optimization;RTO)⁶⁶⁾と呼ばれている.本節では、制御対象となる HEV パワートレインを線形時不変のシステムとして扱い、制約付き最適化問題を解く方法について説明する.

システムの予測制御の問題には、制御要件の中に特定の制約が含まれることが多い. この制約付き最適化問題を解くために、式(2.28) ~ (2.32) による離散化に基づいて、 二次計画法(QP)問題として以下のように定式化し、 ΔU_k について解く³⁷⁾.

subject to

$$\Omega \Delta U_k \leq \eta$$

where
$$oldsymbol{arepsilon}_k = oldsymbol{\mathcal{T}}_k - oldsymbol{\Psi} oldsymbol{x}_k - oldsymbol{\gamma} oldsymbol{u}_{k-1} - oldsymbol{\Xi} oldsymbol{W}_{oldsymbol{mk}},$$

$$oldsymbol{\mathcal{T}}_k = egin{bmatrix} oldsymbol{r}_{t(k+1)} \ dots \ oldsymbol{r}_{t(k+H_p)} \end{bmatrix}.$$

ここで、 ϵ_k は、システムの外生入力によって各ステップで変化するトラッキング誤差、 \mathcal{T}_k は参照軌道を表す行列である. $u^{min} \geq u^{max}$ は制御入力の上下限の制限値であり、 $y^{min} \geq y^{max}$ も、同様に出力値の制限値である.

このように一般化された定式化により、二次計画法を解く QP(Quadratic Programming)問題の標準アルゴリズムを適用することができるため、対象とする制約付き最 適化問題を解くことが可能となる.

2.4 ESN を利用したモデル予測制御

2.4.1 単一の ESN を使用する方法の概要

はじめに、本論文で用いる用語として、制御周期を制御動作の時間間隔とし、現時刻 から次の制御入力が出力されるまでの時間として用いることとする.また、サンプリン グ周期(時間)を ESN で予測対象とする波形におけるデータ取得間隔の時間として区 別して用いる.

既存のモデル予測制御では、一般に現在時刻から次の制御周期に対する制御入力を計 算するため、制御周期内で最適化計算が完了している必要がある.このような通常行わ れるモデル予測制御では、制御する各タイミングにおいて、モデルにより予測された未 来の有限時間領域を使用してシステムの最適化問題を解くことにより制御量を決定する. このため、最適化問題を制御周期内で解くことができない場合は、モデル予測制御の制 御対象への適用が困難となる.この課題に対して、本研究では、問題に依存して長くな り得る最適化問題を解く時間を確保するため、未来に必要となる制御入力をあらかじめ 求めておき、必要となる時間に制御入力を出力することで実時間の最適化制御を実現す ることを試みる.具体的には、外生入力を時系列データとして予測するモデルを用いて 未来のシステムの状態を予測し、モデル予測制御に組み込む方法について検討する.

未来に適用するべき制御入力を見積もる際には,未来のシステムの状態を可能な限り 正確に予測することが必要になる.これに対処するため,より精度の高い予測モデルを 実現する方法として機械学習の手法を応用した波形予測モデルの構築を行う.

本研究では、未来の外生入力を予測するためのモデルとして、時系列となる波形を対象とした Echo State Network (ESN)⁶¹⁾によるモデル化を検討する. ESN は、学習の計算を行う際に勾配法に基づく逐次更新の必要がないため、高速に学習できる特徴があ

る. ESN により予測された未来までの外生入力を利用することにより,制御入力が適用 されるタイミングまでの時間的余裕(タイムマージン)を作り,次の制御周期までに最 適化計算が完了しない場合でもモデル予測制御が適用できるようにモデルを構築する. 操作としては,最適制御量を適用するタイミングを次の制御周期*k*+1から,予測され た外生入力を利用して未来の時刻に変更することで未来に必要な制御入力をあらかじめ 計算して保存しておき,必要となるタイミングで適用する.

Fig. 2.5 に、本研究で提案手法1として提案する ESN を利用したモデル予測制御 (ESN-MPC)の概略を示す.上部に示す波形部分は、対象とする外生入力の予測シーケ ンスを表しており、ESN では現在時刻における外生入力の推定値を入力値として、現在 から有限ステップ先までの波形予測を行う.通常のモデル予測制御では、現在時刻の次 のステップを対象とした最適化計算を行うが、本研究で提案する手法では、ESN によ り予測した数ステップ先の未来を想定した外生入力に基づき、未来の時刻に必要となる 制御入力について最適化計算を行う.この手順により、あらかじめ求められた制御入力 の最適解は、メモリ上にストックされデッドタイムの遅延補償などを考慮した必要なタ イミングでシステムに出力する.

Fig. 2.5 の下段部分は,制御系の構成を示しており,制御対象には直接的に観測できな要素が含まれていることを想定し,ノイズが含まれているシステムの状態推定を行うカルマンフィルタを導入する.



Fig. 2.5 The controller structure of the ESN-based MPC. The solid and dashed blue lines indicate an observed past disturbance and a predicted future disturbance using ESN, respectively. The control horizon H_u and prediction horizon H_p were applied to obtain the MPC optimization to evaluate the cost function.

2.4.2 ESN による外生入力波形の予測モデル

本節では、ESN を利用した外生入力波形の予測モデルについて説明する.まず、ESN への入力値については制御対象で観測される外生入力にノイズが含まれていることを想定し、ノイズを含む時系列データを入力された値から適応的に推定するため、ESN で使用する波形の前処理としてガウス過程回帰 (Gaussian Process Regression:GPR)を導入する.

GPR は、時系列データの各値の同時分布がガウス分布に従うと仮定することにより、 任意の入力に関する時系列データの回帰モデルを構築する.今、時系列の入力 $t = (t_1, t_2, ..., t_M)^{T}$ に対応する出力 $y = (y_1, y_2, ..., y_M)^{T}$ が与えられたとき、任意の入力 t_k に 対する回帰モデル $y_i = f(t_k)$ を推定する場合を考える.この時、ガウス過程回帰におい て共分散行列 C_M を、各値の相関を表現するカーネル関数と観測ノイズの和として、そ の行列成分を式 (2.36) により計算する.

 $\delta_{i,j}$ は、i = jのとき1となるデルタ関数である. $k_f \delta_{k_f}(t_i, t_{M+1})$ 、 $i = 1, ..., M \delta_{k_f}$ にもつベクトルとすると、予測平均値 \hat{y}_{M+1} と共分散 $\hat{\sigma}_{M+1}^2$ は、式 (2.37)、(2.38) により推定される⁶⁷⁾.

$$\hat{y}_{M+1} = \boldsymbol{k}_f^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C}_M^{-1} \boldsymbol{y} \cdots (2.37)$$
$$\hat{\sigma}_{M+1}^2 = k_f(t_{M+1}, t_{M+1}) + \beta^{-1} - \boldsymbol{k}_f^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C}_M^{-1} \boldsymbol{k}_f \cdots (2.38)$$

本研究では,カーネル関数として式(2.39)を適用した.

$$k_f(t_i, t_j) = a_h \exp(-b_h (t_i - t_j)^2) \cdots (2.39)$$

 a_h , b_h は, ハイパーパラメータであり, 式 (2.40) に示す $p(\boldsymbol{y}|\theta_h)$ を最大化する $\theta_h = (a_h, b_h)^{\mathrm{T}}$ を勾配法により求める.ここで、| | は行列式を表す記号である.



Fig. 2.6 The basic network architecture of the ESN model. The solid arrows indicate the weights that were fixed randomly and remained constant during the learning process; the dashed arrows indicate the weights to be trained.

GPR による前処理を施したデータを使用して, ESN による波形予測を行う. ESN の 構成を Fig. 2.6 に示す. ESN は入力層,中間層,出力層の3層からなり,内部状態で時 系列データのダイナミクスをエンコードするため,中間層にリザバーと呼ばれるランダ ムに接続された再帰的な接続を含むネットワークにより構成される.リザバー部は,*K* 個の入力ユニットと L 個の出力ユニットに接続され,時系列入力は高次元の非線形特徴 空間へ写像される.入力層とリザバー部の重みはランダムに固定され,出力層の重みの みを更新することで学習を行う.学習には,線形回帰などのシンプルなアルゴリズムを 利用する.

時刻 t における入力ユニット s(t),中間ユニット r(t),および出力ユニット z(t) をそれぞれ

| $\boldsymbol{s}(t) = (s_1(t), \cdots, s_K(t))^{T}$ | 2 | (2.41) |
|--|---|--------|
|--|---|--------|

として、リザバーの内部状態を次式で更新する.

$$\boldsymbol{r}(t) = (1-a)\boldsymbol{r}(t-1) + a f(\boldsymbol{W}_{\text{in}}\boldsymbol{s}(t) + \boldsymbol{W}\boldsymbol{r}(t-1)) \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots (2.44)$$

ここで、fは、リザバーの活性化関数であり、本研究ではtanhを使用した.aは漏れ 率を表し、式 (2.44)の第一項と第二項の寄与率を調整する係数である. W_{in} とWは、 それぞれ入力層と中間層の結合重みであり、ランダムな値を固定値として与える.リザ バーの出力は、式 (2.45)として得られる.

fout は、出力層の活性化関数、Wout は、線形回帰アルゴリズムを使用して更新した学習後の出力重みである.

上述の方法により定式化した ESN について予測モデルを構築した後,観測されたノ イズを含む外生入力波形の前処理として GPR による波形推定を行う.次に,GPR によ り推定された波形を使用して,ESN モデルによる波形の学習と予測を行った後,構築 した学習済の ESN を用いて,波形予測モデルを組み込んだモデル予測制御の制御系を Fig. 2.2 に示した概略図のように構成する.

2.5 本章のまとめ

本章では、対象とする HEV のパワートレインのモデリングについて、その構成要素 や種類の様々なバリエーションに対応できることを念頭に置き、システムの離散時間状 態方程式を構成要素に基づいた導出過程から検討を行った.次に、モデル予測制御の枠 組みでその制御入力を最適化する一連の制御モデルを構築する方法について説明した. また、計算時間に関するモデル予測制御の本質的な課題の解消に対して、未来における システムの状態を精度よく予測するため、外生入力波形の予測方法としてリザバーコン ピューティングの一種である ESN を用いた時系列データの予測と、観測できない状態 およびノイズを含む信号推定のために導入したカルマンフィルタおよびガウス過程回帰 (GPR)をモデル予測制御に組み込む方法を提案手法1(ESN-MPC)として提案し、そ の方法と定式化について説明した.

3 制振シミュレーションの評価条件

本章では、制御性能の評価に用いるエンジントルク波形をエンジン筒内圧シミュレー ションにより作成する際に行う燃焼のモデル化について説明する.また、制振制御の性 能評価に使用するエンジントルク波形について、エンジン始動時と2種類の気筒休止時 の波形パターンにおけるトルク振動の特徴的な違いについて考察する.

3.1 評価条件の作成に使用するエンジンモデル

本研究で提案する手法による制振制御の評価に先立ち,評価条件として使用するエ ンジンのトルク波形を生成するシミュレータについて,必要となる要件について検討す る.開発の現場においては,駆動系ではエンジンの省気筒化や更なる低速ロックアップ などで問題となるねじり振動への対応が課題となる一方で,CO₂排出量低減策の一つ として,エンジン技術においても更なる高効率化に向けた開発が進んでいる.例えば, 気筒休止³⁾⁴⁾⁵⁾ や可変圧縮比⁶⁸⁾⁶⁹⁾ などは既に実用化され,ガソリンをディーゼルエン ジンのように自己着火させ,CO₂削減とクリーンな排気を両立させる燃焼方式である HCCI⁶⁾⁷⁾ (Homogeneous-Charge Compression Ignition:予混合圧縮着火)をはじめとし た次世代技術の開発も進められている.HCCIを含め,可変圧縮比や可変容量ターボな どの燃焼に関わるプロセスの変更は,運転状況によりトルク特性そのものが従来とは異 なる挙動となることが予想される.

開発の現場においては、従来とは異なる燃焼プロセスに伴うエンジン振動の影響を最 小化することも含めて、今後対策が必要な開発課題となることが予想されるため、異な る燃焼条件に対してもフレキシブルにトルク波形をシミュレートできることは開発のス ピードアップにおいては重要と考える.また、対処すべき振動特性は動的に変化するた め、これを定量的に把握し、必要となる制振デバイスの設計要件をあらかじめ予測して 開発できることが望ましい.

このような観点から,駆動系の設計においても開発の初期段階から複雑化したエンジ ンシステムの挙動を見通した最適化が重要と考えられ,シミュレーション技術を活用し た効率化と,開発初期段階での問題点抽出といったフロントローディングが開発現場に おける競争力の源泉と位置づけられるため注力していく必要がある.これらを踏まえ, 本章ではエンジン筒内圧モデルによるトルク変動シミュレーションを用いて燃焼プロセ スからモデル化する方法について説明し,気筒休止を含む振動特性についてトルク振動 の特徴的な違いについて述べる.

制振制御の性能評価に使用するにあたり、本研究で評価に使用するトルク波形を作成 するシミュレータとして必要な要件を以下に示す.

1. 運転条件による違いの再現:
 各種パラメータを変更することで、様々な条件下におけるエンジントルクの脈動の違いを表現できること。

- 気筒休止を含む燃焼条件の再現: 気筒休止による影響について検証するため、エンジンの各気筒における燃焼による脈動トルクを個別に表現できること.
- メカニカルな条件の考慮:
 V型,直列などのエンジン形式や、気筒数等によるメカニカルな条件の変更について対応が可能であること.

以上の要件を満たすシミュレータとして、本研究では、参考書籍⁶⁴⁾ でサンプルモデル として提供されている V型6気筒エンジンのエンジン筒内圧シミュレータをベースに、 エンジントルクの脈動波形を作成して制御性能の評価を行う.本研究で対象とする気筒 休止や、メカニカルな機構を介して動力として出力される出力トルクなどについては、 サンプルモデルには含まれないため、個別にプログラムを作成して評価に使用する.

3.2 エンジン筒内圧シミュレーションのモデル化

制御性能の評価に用いるエンジントルク波形を,エンジンシミュレーションにより作成して評価を行うため,内部で行われる処理について理解し,燃焼のタイミングやその他の条件に関する処理について必要な処理内容の変更を行う.表 3.1 に,エンジン筒内圧シミュレーションで使用する主要な記号を示す.

| Parameter | Physical quantity | \mathbf{Unit} |
|-------------|----------------------------|------------------|
| a_i | 熱発生率の形状を表す指数 | - |
| R | 気体定数 | $J/(kg \cdot K)$ |
| c_v | 定積比熱 | $J/(kg \cdot K)$ |
| κ | 比熱比 | - |
| λ_i | 空燃比 | - |
| m_{th} | スロットルの吸入気体質量 | kg |
| m | マニホールド内の気体質量 | kg |
| m_{ri} | <i>i</i> 番吸気管内の気体質量 | kg |
| m_{li} | <i>i</i> 番ポートの吸入気体質量 | kg |
| m_{ci} | <i>i</i> 番気筒の吸気弁を通る気体質量 | kg |
| m_{ei} | <i>i</i> 番気筒の排気弁を通る気体質量 | kg |
| m_{fi} | <i>i</i> 番気筒の1吸気行程における燃料質量 | kg |
| m_{ai} | <i>i</i> 番気筒の1吸気行程における気体質量 | kg |
| m_{wi} | <i>i</i> 番気筒の内部状態(付着燃料の総量 | kg |
| p_a | 大気圧 | Pa |
| p_0 | スロットル上流のよどみ点圧力 | Pa |
| p_{m} | マニホールド内圧力 | Pa |
| p_{ri} | <i>i</i> 番吸気管内の圧力 | Pa |
| p_{ci} | <i>i</i> 番気筒内の圧力 | Pa |
| V_m | マニホールド内体積 | m^3 |
| V_{ri} | <i>i</i> 番吸気管内の体積 | m^3 |
| V_{ci} | <i>i</i> 番気筒内の体積 | m^3 |
| Q_m | マニホールドの外部からの吸熱量 | J |
| Q_{ri} | <i>i</i> 番吸気管内の気体の吸熱量 | J |
| Q_{ci} | i 番気筒の燃焼による吸熱量 | J |

Table 3.1 Basic parameter of the engine in-cylinder model

| Parameter | Physical quantity | Unit |
|------------|---------------------------|--------------------------------|
| T_a | 大気温度 | K |
| T_0 | スロットル上流のよどみ点温度 | K |
| T_m | マニホールド内温度 | Κ |
| T_{ri} | i 番吸気管内の温度 | Κ |
| T_{ci} | <i>i</i> 番気筒内の温度 | Κ |
| A_i | <i>i</i> 番吸気管ポートの断面積 | m^2 |
| A_{vi} | i 番吸気弁の有効面積 | m^2 |
| A_{ci} | 気筒の有効断面積 | m^2 |
| L_{vi} | <i>i</i> 番吸気弁のバルブリフト量 | m |
| u_{fi} | <i>i</i> 番気筒の燃料噴射指令値 | - |
| heta | クランクシャフトの回転角度 | deg |
| $	heta_i$ | i 番気筒の回転角度 | deg |
| F_{ci} | <i>i</i> 番気筒のピストン推力 | Ν |
| F_{ri} | <i>i</i> 番気筒のクランク接線方向に働く力 | Ν |
| F_m | ピストンの慣性力 | Ν |
| F_g | ピストンに働く重力 | Ν |
| x | ヒストン変位(往復運動方向) | m |
| v | ピストン速度 | m/s |
| M | ピストン質量 | kg |
| J | クランクシャフトのイナーシャ | $\mathrm{kg}\cdot\mathrm{m}^2$ |
| $	au_{ei}$ | クランクシャフトに働くトルク | Nm |
| $	au_l$ | 負荷トルク | Nm |
| $	au_f$ | 摩擦トルク | Nm |

主な添字

c_i:*i* 番気筒の吸気弁閉

 $s_i:i$ 番気筒の燃焼開始

b_i:*i* 番気筒の燃焼終了

ei : *i* 番気筒の排気弁開

3.2.1 エンジン筒内圧モデルにおける定式化

エンジン筒内圧シミュレータでは、エンジンの吸気、排気系をパイプの集合と仮定し、 圧力、密度、温度などを用いて気筒内のガスの状態を微分方程式で表現することで、各 気筒における吸気、圧縮、燃焼、排気を繰り返す燃焼サイクルについての時間変化を解 いて気筒内の燃焼状態を計算する.スロットル開度に応じたトルク変動やエンジン速度 などの動的挙動は、各気筒内での混合気の状態変化を反映するため、気筒毎に吸気、圧 縮、燃焼、排気の各行程での状態量の時間変化を見積り、全気筒を統合したモデルを用 いた逐次計算により予測する. Fig. 3.1 に、エンジンダイナミクスの構成要素を模式的 に示す.尚、制振制御の評価に用いるエンジンの出力トルクは、各気筒における筒内圧 力及びクランクシャフトの回転角度をエンジン筒内圧シミュレータから出力し、燃焼に よりピストンに働く垂直荷重をクランクシャフトの回転機構を介して軸トルクとして算 出するプログラムを作成して使用した.



Fig. 3.1 Configuration of engine simulation.

気体の状態量を見積る基本法則として,理想気体の状態方程式 (3.1),エネルギー保存則による式 (3.2),及び質量保存則を用いる.

$$pV = mRT \dots (3.1)$$
$$du = dq - dw \dots (3.2)$$

ここでは、気体の圧力 p,体積 V,絶対温度 T,気体定数 R,理想気体の質量 m,気体の内部エネルギー変化量 du,外部からの吸熱量 dq,外部に対する仕事量 dw とする.こ

れらの関係式に基づき,燃焼の各行程におけるエンジン筒内の状態量について,次のように定式化を行う.

1. 吸気行程

吸気マニホールド内の気体の流れについて,連続で圧縮性一次元の断熱流れと仮定し, マニホールド内の気体流量,圧力,温度の状態変化量をそれぞれ式(3.3),(3.4),(3.5) で表し,これらに基づき逐次方程式をモデル化する.

ここで、スロットルバルブの角度を ϕ 、バルブの絞り部分の圧力状態により場合分けを 行う非線形関数を $\psi(p, p_0, T_0)$ とし、バルブを通る気体の流量、各気筒の吸気ポートを 通る気体の流量をそれぞれ式 (3.6)、(3.7) で表す.

$$\psi = \begin{cases} \frac{p_0}{\sqrt{RT_0}} \left(\frac{p}{p_0}\right)^{\frac{1}{\kappa}} \sqrt{\frac{2\kappa}{\kappa-1}} \left\{ 1 - \left(\frac{p}{p_0}\right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right\}}, & \frac{p}{p_0} \ge \left(\frac{2}{\kappa+1}\right)^{\frac{\kappa}{\kappa-1}} \\ \frac{p_0}{\sqrt{RT_0}} \sqrt{\kappa} \left(\frac{2}{\kappa+1}\right)^{\frac{\kappa+1}{\kappa-1}}, & \frac{p}{p_0} < \left(\frac{2}{\kappa+1}\right)^{\frac{\kappa}{\kappa-1}} \end{cases} \quad \dots \dots \dots \dots \dots (3.8)$$

吸気管の体積は一定として扱い、各気筒における吸気管の入口から各吸気バルブまでの

体積を一つのボリュームとみなすと,気体の状態方程式を式 (3.9),(3.10) として得る. i番目気筒の吸気バルブの有効面積はバルブリフト量により定まる関数として与え,シ リンダ内に流入する気体の流量を式 (3.11),(3.12) として求める.

2. 燃焼行程

ポート噴射のエンジンにおいては,各気筒に配置されたインジェクタから適切なタイ ミングで燃料が断続的に噴射される.この際,燃料の一部では吸気弁やポートへの付着 や,付着燃料の燃焼室内への再流入などが発生する.この物理現象の表現には,一般的 に wall-wetting dynamics と呼ばれるモデルが用いられる.燃料噴射指令値から実際の 1 吸気行程において気筒内に吸入される燃料質量の挙動を離散化し,一次遅れ系として 式 (3.13), (3.14)のように表現する⁷⁰⁾.

$$m_{fi}(k) = c_{fi}m_{wi}(k) + (1 - b_{fi})u_{fi}(k) \cdots (3.14)$$

ここで、 $u_{fi}(k)$ 、 $m_{fi}(k)$ はそれぞれkステップにおけるi番目気筒への燃料噴射指令値 と燃料吸入量、 $m_{wi}(k)$ はポート内壁に付着する燃料質量を表す. a_{fi} 、 b_{fi} 、 c_{fi} はエンジンの形状、速度、負荷などで定まる定数で、申ら⁶⁴⁾による経験値を使用する.

3. トルク生成

空気と燃料の混合気はシリンダ内で圧縮された後,点火とともに燃焼し熱エネルギー をピストン推力に変換してクランクシャフトの回転トルクを発生する.4サイクルエン ジンでは吸気, 圧縮, 燃焼, 排気の4行程がクランクシャフトが2回転する間に行われ るため, クランクシャフトの回転角度を θ として, 6気筒エンジンの場合の*i* 番気筒の 回転角度 θ_i を式 (3.15) に表す.

$$\theta_i = \{\theta - (i-1)120\} \mod 720 \quad (i = 1, 2, ..., 6) \cdots (3.15)$$

気筒内の燃焼に伴う熱量変化率は,ヒートリリース率として混合気の空燃比,圧縮率, 燃焼効率などによって変化するため,吉田ら⁷¹⁾による実験データの近似式を利用する. 燃焼過程における熱量の変化率 *dq_{Ci}*を,式 (3.16) で表す.

$$dq_{C_i} = C_i(\theta_i, \theta_{si}, \theta_{bi}, Q_{ci}, a_i)d\theta \cdots (3.16)$$

ここで, C_i は,i番気筒の燃焼開始 (*si*) から燃焼終了 (*bi*) を経て,排気弁開放開始 (*ei*) までの回転角で表される関数で,空燃比を λ_i として式 (3.17) により近似する.

$$C_i(\theta_i) = \frac{a_i(a_i+1)}{(\theta_{bi}-\theta_{si})^{a_i+1}} Q_{Ci}(\lambda_i)(\theta_i-\theta_{si})^{a_i-1}(\theta_{bi}-\theta_i) \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots (3.17)$$

ここでの Q_{C_i} は, 宋ら⁷²⁾により λ_i の関数として与えられた式(3.18)を適用する.

$$Q_{C_i} = 4.1868(-5.137 \lambda_i^2 + 145.313 \lambda_i - 421.69)(m_{ai} + m_{fi}) \cdots (3.18)$$

m_{ai} は吸入空気量, *m_{fi}* は式 (3.14) より得られる燃料量を表す. 燃焼行程ではピストン の往復運動に伴い外部に対して仕事をするため, 燃料の変化量 *dw* は, クランク回転角 度により求まるシリンダ内体積を *dV_{ci}* とすると, 式 (3.19) として得られる.

シリンダ内の内部エネルギー変化量は, c_v , Rを一定と仮定し時間微分を取ると式 (3.20) となる.

これらの関係から,エネルギー保存の式 (3.2) に基づき離散事象順にまとめると,気筒 内圧力の動特性は,式 (3.21) に示す圧力方程式が得られる.

ここで、 $\delta_{pi}(T_{ri}, T_{ci}, \dot{m}_{ci}, \dot{m}_{ei})$ は、 *i* 番気筒の吸気弁閉*ci*、燃焼開始*si*、燃焼終了*bi*、排 気弁開*ei*の各イベントでのクランク回転角度 θ_i によって切り換える離散関数として、 式 (3.22)のように表す.

$$\delta_{pi} = \begin{cases} RT_{ri}\dot{m}_{ci} , & 0 \ deg \leq \theta_i < \theta_{ci} \\ 0 \ , & \theta_{ci} \leq \theta_i < \theta_{si} \\ \frac{\kappa - 1}{\kappa} C_i(\theta_i) \dot{\theta}_i \ , & \theta_{si} \leq \theta_i < \theta_{bi} \\ 0 \ , & \theta_{bi} \leq \theta_i < \theta_{ei} \\ -RT_{ci}\dot{m}_{ei} \ , & \theta_{ei} \leq \theta_i < 720 \ deg \end{cases}$$
(3.22)

燃焼行程においてシリンダ筒内圧の上昇は, ピストン推力となりコンロッドを介してク ランクシャフトを回転させエンジントルクとして出力される.シリンダの有効断面積を *A_{ci}*とすると, ピストン推力は圧力方程式から求まる各気筒内の圧力を用いて,式(3.23) により求められる.



Fig. 3.2 Slider crank mechanism of the ICE cylinder.

ピストン変位 x(t) は, Fig. 3.2 に示すような幾何学的関係から $\lambda_c = l/r_c$ とおくと,式 (3.24) のように得られる.

また,一般に $\lambda_c = 3.5 \sim 4.0$ であり,右辺第2項をテイラー展開して近似的に第2項までとれば,式(3.25)が得られる⁷³⁾.

また,慣性力およびクランク回転接線方向に働く力は,それぞれ式 (3.26), (3.27) として得られる.

$$F_m = M \frac{dv}{dt} = M \frac{dv}{d\theta} \dot{\theta} = r_c \dot{\theta}^2 \left(\cos\theta + \frac{r_c(\cos 2\theta)}{l} \right) M \dots (3.26)$$

各シリンダからクランクシャフトに作用するトルクを τ_{ei} ,負荷トルクを τ_{l} ,摩擦トル クを τ_{f} とすると、クランク軸の運動方程式は、クランクシャフトのイナーシャをJと すると、式 (3.28) で表される.

以上のように,気体の状態方程式などからシリンダ内圧を圧力方程式として求め,ピス トンとクランクシャフトの回転機構を運動方程式としてモデル化することにより,各時 刻における逐次計算からエンジンの回転速度,加速度などの動的挙動を算出する.

3.2.2 エンジン筒内圧シミュレーションのモデル諸元

エンジン筒内圧シミュレーションのモデルは, V6 ガソリン 3.0L 自然吸気エンジンを 対象とした. モデルで使用した主要な諸元を, Table. 3.2 に示す.

モデル内では,吸入空気と燃料の比である A/F 比や,吸排気行程で動作する各バル ブタイミング等について,任意に設定することが可能となっているが,シミュレーショ ンではそれらの値について固定値として計算を行なった.また,カムシャフトやその他 の補機類等の駆動に必要なトルクは,エンジン回転数に応じて変化する負荷トルクの関 数として入力する.

| Item | Specification | |
|------------------------------|----------------------------------|--|
| Engine type | V6 | |
| Fuel | Gasoline | |
| Bore \times Stroke | ϕ 86 \times 86 mm | |
| Displacement | $2997 cm^{3}$ | |
| Compression ratio | 9.8 | |
| Air/Fuel ratio | 14.5 | |
| Intake valve opening timing | 0 deg. (TDC) | |
| Intake valve closed timing | 220 deg. (40 deg. after BDC) | |
| Exhaust valve opening timing | 500 deg. (40 deg. before BDC) | |
| Exhaust valve closed timing | 0 deg. (TDC) | |

Table 3.2 Specification of the engine model.

TDC : Top Dead Center BDC : Bottom Dead Center

3.3 エンジン筒内圧シミュレーションの結果

3.3.1 エンジンの出力特性

エンジン筒内圧モデルの妥当性を検証するため,実在する V6 3.0L のエンジン出力特 性と比較する.スロットル開度 100 %とした場合のエンジン筒内圧モデルにおける動特 性結果を Fig. 3.3 に,実機エンジンの出力特性を Fig. 3.4 にそれぞれ示す.



Fig. 3.3 Engine performance of the simulation under the full throttle pattern.



Fig. 3.4 Engine performance of 3.0L-V6 gasoline (toyota motor corpolation, 3GR-FSE). 出展: Japan Classic JDM classic car club(Web site, https://www.japanclassic.ru/upload/fsm/toyota/2004) より [3GR・4GR-FSE] の性能曲線図を抜粋して作成

シミュレーション結果を示す Fig. 3.3 では, 左側にエンジントルク特性を, 右側に出 力特性を示す. 実機エンジンの出力特性を示す Fig. 3.4 では, エンジントルクと出力 値は同じグラフ中にプロットされている. 比較として用いる実機のエンジン特性は, ト ヨタ自動車製の V型6気筒 3.0L 自然吸気ガソリンエンジン(エンジン型式:3GR-FSE) の性能曲線を使用した. 実際のエンジンでは, 点火時期などの様々な部分で ECU によ る制御の介入があるが, 本シミュレーションでは点火時期等の条件は固定して評価を行 なっている.また,実機エンジンの諸元については,エンジンの制御内容やその他の部 分について詳細が不明であるため,本モデル内のパラメータ設定について,実情と整合 している保証はないものの,性能カーブの傾向やピーク出力値など,エンジン出力に関 する動特性の概況については確認することができる.

Fig. 3.3 と Fig. 3.4 により、シミュレーションと実機の出力特性を比較すると、エン ジントルクについては、どちらにおいても低速度域から 3000rpm 程度までにかけて出 カトルクが増加し、中速度域ではほぼフラットな特性となった後、6000rpm 以降の高速 度域以降において出力が低下していく傾向が見られる.このため、シミュレーションと 実機では、同様の傾向が得られていることを確認した.また、出力特性においても、エ ンジン回転数の増加に伴い、最高出力付近まで増加した後、頭打ちとなる同一の傾向を 示していることが確認できる.このため、本研究で使用するエンジン筒内圧シミュレー ションのモデルは、実機エンジンの動特性についての傾向を、定性的には表現できてい るものと判断する.

次に, Table.3.3 に, エンジン筒内圧シミュレーションによる結果と, 実機エンジンの 性能比較データを示す. 最高出力については, シミュレーション結果と実機では, ほぼ 同等の値が得られている. また, 最大トルクについては, シミュレーション結果は実機 と比較して若干低い値となっている.

この違いをもたらす要因は、様々なモデルパラメータの違いや、点火時期やバルブタ イミングの差異など、モデル上での様々な要因が考えられるが、本研究では、提案する モデル予測制御の評価条件として、エンジンの燃焼パターンが異なるトルク波形を外生 入力として、その違いによる制振性能の影響について評価を行うことを目的としている. そのため、エンジン筒内圧シミュレータの精度について深く考察することは避け、エン ジンの燃焼パターンによるトルク波形の違いについて表現できることを重視する.

| Specification | Engine Simulation | 3GR-FSE |
|------------------|-------------------------------------|-------------------------------------|
| Max. Power/Rev. | $250 \mathrm{ps}/6500 \mathrm{rpm}$ | 256 ps/6200 rpm |
| Max. Torque/Rev. | $287 \mathrm{Nm}/4400 \mathrm{rpm}$ | $314 \mathrm{Nm}/3600 \mathrm{rpm}$ |

Table 3.3 Engine Performance.

3.3.2 エンジンの燃焼パターンによる違い

本節では、制振制御の性能評価に使用するエンジントルク波形をエンジン筒内圧シ ミュレーションにより模擬し、燃焼の状態量を出力して作成した各種波形の結果につい て考察する.また、評価条件として作成したエンジン始動時と2種類の気筒休止時にお ける燃焼パターンについて、シリンダ内部の状態とトルク振動の特徴的な違いについて 説明する.

まず,前節で説明したエンジン筒内圧モデルの燃焼プロセスにおける各行程とシリン ダ内部の状態を, p-V 線図に沿って説明する. Fig. 3.5 に,筒内圧シミュレーションの 結果から算出した各プロセスにおける p-V 線図の一例を示す.



Fig. 3.5 p-V diagram under the combustion process.

p-V線図は、シリンダ内部における圧力と体積の関係をプロットしたものであり、燃 焼プロセスにおける吸気、圧縮、燃焼、排気の各行程を時系列でプロットすることによ り、シリンダ内部の状態が描かれる.搭載するシリンダ数はエンジンタイプにより異な るが、複数存在するシリンダの内部で、各気筒内のピストンはFig. 3.2に模式的に示す ようにコンロッドを介してクランクシャフトに接続されるため、クランク軸の回転と同 期して各シリンダに配置されたピストンは上下に移動する.

1. 吸気行程

Fig. 3.5 (1: Intake) に示す吸気行程では、シリンダ上部に設置されている吸気弁 が開き、図中に示す●印の吸気行程開始から▲印の行程終了までの間に、クラン クシャフトの回転に伴ってピストンが下降しながら移動する.これによりシリン ダ内部の体積が増加し、大気圧に対してシリンダ内部の圧力が低下するため、吸 気弁から空気と燃料の混合気がシリンダに吸入される.

2. 圧縮行程

Fig. 3.5 (2: Compression)の圧縮行程では、吸気行程で開いていた吸気弁は閉じられ、吸気および排気弁の両方が閉じられることでシリンダ内部は密閉状態となる.閉じられたシリンダ内の混合気は、ピストンの上昇によって圧縮されるため、図中に示す圧縮行程開始から行程終了までの間に、圧縮による体積の減少に伴ってシリンダ内の圧力は上昇している.

3. 燃焼行程

Fig. 3.5 (3: Combustion) に示す燃焼行程では,吸排気弁の両方が閉じたまま圧 縮されて高温となった混合気は,ピストンの上死点付近で点火プラグによって着 火され,火炎伝播を伴って燃焼しながらシリンダ内で膨張する.図中では,燃焼 開始から終了までの区間で,ピストンは上死点付近から下降しながらシリンダ内 の体積は増加し,急激な圧力上昇を伴う燃焼とピストンの下降に伴う膨張による 体積増加の過程が示されている.

4. 排気行程

Fig. 3.5 (4: Exaust) の排気行程では,排気弁が開放されることにより,ピストンの上昇に伴いシリンダ内の燃焼後の混合気は排気される.この時, p-V線図では,シリンダ内の体積は減少する一方,圧力は大気圧付近でほぼ変化していない.

内燃機関エンジンでは,このような一連の燃焼プロセスを各気筒毎に繰り返すことで, クランクシャフトを駆動するトルクを発生する. 次に,評価条件として作成したエンジン始動時と2種類の気筒休止時における燃焼パ ターンについて,シリンダ内部の状態とトルク振動の特徴的な違いについて説明する.

1. 通常燃焼パターン

ここでは,通常燃焼パターンにおける各種波形のシミュレーション結果と,燃焼プロ セス中における各行程の状態について説明する.通常の燃焼パターンでは,気筒番号の 順に全てのシリンダにおいて燃焼行程が行われ,気筒休止運転で行われる燃焼行程のス キップは行わない. Fig. 3.6 に,筒内圧シミュレーションから出力したエンジン回転数, 各気筒毎の発生トルク,エンジンの出力トルクの一例を示す.



Fig. 3.6 Simulation results under the normal combustion process.

表示されている各気筒のトルクは,エンジン筒内圧シミュレータから出力された時系 列データに基づき,式 3.23~式 3.27 の関係を用いて算出した.図中に表示されている 各波形は,指定した燃焼パターンの条件でエンジン筒内圧シミュレーションを実行した 後,時系列データの任意の区間を指定して取得した結果の一例である.

Fig. 3.6 中に表示した通常燃焼パターンの例では,上段に示すエンジン回転数は, 1250rpm 付近から周期的な振動を伴いながらわずかずつ増速している.中段に示す各気 筒毎の発生トルクは,1番~6番のシリンダ毎に色分けされており,シリンダ番号の順 に燃焼行程に移行し,連続的に燃焼が発生していることが確認できる.

また,下段に示すエンジンの出力トルクには,周期的なトルク変動が発生しており, 各気筒における個々の発生トルクのピークと同期していることが確認できる.

この通常燃焼パターンの一例ように,ほとんど定常のエンジン回転数を保っている場合においても,回転数は燃焼によるトルクピークの影響を受けて振動しており,燃焼プロセスに同期した回転変動を伴いながら推移していることが確認できる.

Fig. 3.7 に,通常燃焼パターンにおける各気筒毎の p-V 線図を示す. この p-V 線図で は,Fig. 3.6 で示した燃焼パターンについて,数サイクル分のシリンダ内部の圧力と体 積の状態変化を時系列データによる線の軌跡として示している.また,ある時刻におけ る各気筒の燃焼プロセスについて,各気筒がどの行程に入っているかを把握するため, 各行程を色分けしたシンボルとしてプロットしている.



Fig. 3.7 p-V diagram under the normal combustion process.

p-V線図上では、横軸に示す体積が最小となるポイントは、ピストンがシリンダの最 上部に位置する上死点 (TDC:Top Dead Center) であり、同様に、最大の体積となるポ イントはシリンダの最下部に位置する下死点 (BDC:Bottom Dead Center) の位置にあ ることを示している. ピストンは、コンロッドでクランクシャフトに接続されているた め、スライダクランク機構を介してクランクシャフトの回転に同期し、上死点と下死点 の往復運動を繰り返す.

また、本シミュレータはV型6気筒エンジンをモデル化しており、各シリンダのピストンが上死点に達するタイミングは、隣接する番号のシリンダとは120°の位相差がつけられている.燃焼のプロセスでは、クランクシャフトが2回転する間に吸気、圧縮、

燃焼,排気の4つの行程が連続的に行われる.最初の1回転で吸気と圧縮が行われ,次の2回転目で燃焼と排気の行程が行われる.

ある瞬間における各シリンダの状態を見てみると,Fig. 3.7に示す例では,各気筒の 行程を示すシンボルは1番シリンダではTDC付近にあり,燃焼行程中で筒内圧がピー クを迎える状態にある.この時,120°の位相差がある2番シリンダでは,BDCから上 昇するピストンによりシリンダ内の混合気を圧縮する行程にある.2番シリンダからさ らに120°の位相差がある3番シリンダでは,圧縮行程の前段階である吸気行程にあり, ピストンは下降しながらシリンダ内に混合気を吸入している.さらに120°の位相差が ある4番シリンダは,1番シリンダとは360°の位相差があり,ピストンは1番シリンダ と同じTDC付近にある.1番シリンダでは,吸気弁と排気弁の両方が閉じられること で密閉された状態で混合気の燃焼が開始されるのに対して,4番シリンダでは,吸気弁 が開けられピストンが下降することで吸気行程が行われる.1番と4番シリンダと同様 の関係として,2番と5番,3番と6番はシリンダ内のピストンは同じ位置に存在して いるが,吸排気弁の開閉状態によってそれぞれ,燃焼(1番)と吸気(4番),圧縮(2番) と排(5番)気,吸気(3番)と燃焼(6番)の行程にあることが分かる.

2. 2 気筒休止運転 (2 Cylinder deactivation: 2CDA) による燃焼パターン

ここでは、2気筒休止による燃焼パターンにおける各種波形のシミュレーション結果 と、燃焼プロセス中における各行程の状態について説明する.2気筒休止による燃焼パ ターンでは、気筒番号の順にシリンダにおいて燃焼行程に入るが、3番と6番シリンダ について燃焼行程をスキップすることで2気筒休止運転としている.Fig. 3.8に、2気 筒休止運転における筒内圧シミュレーションから出力したエンジン回転数、各気筒毎の 発生トルク、エンジンの出力トルクの一例を示す.



Fig. 3.8 Simulation results under the 2CDA combustion process.

Fig. 3.8 に表示する 2 気筒休止による燃焼パターンの例では、上段に示すエンジン回転数は、980rpm 付近でほぼ定常回転を保っている. この時のエンジン回転数は、通常 燃焼パターンとは異なる周期パターンとなっており、複数の周期が混在する振動を伴い ながら推移していることが確認できる. また、中段、下段に示すトルクピークと連動し て変化していることが分かる. 中段に示す各気筒毎の発生トルクは, Fig. 3.6 と同様に1番~6番のシリンダ毎に色 分けされている. 燃焼行程は, シリンダ番号の順に移行し連続的に燃焼が発生している が,3番と6番シリンダについては, 燃焼行程で示されるトルクピークは発現しておら ず, 気筒休止運転が行われている様子が確認できる.

また,下段に示すエンジンの出力トルクには,断続的なパターンで周期的なトルク変 動が発生しており,各気筒における個々の発生トルクのピークと同期しており,気筒休 止による特徴的なトルクパターンが出力されている.

この2気筒休止による燃焼パターンの一例では、3番と6番シリンダの燃焼を休止す ることにより、2回のトルクピークの後に1回の燃焼休止を挟むパターンとなっている. このような特徴的なパターンを持つトルク波形を制振対象とする場合、振動の周波数特 性からみた特徴を把握することは重要である.これについては、次節にて説明する.

Fig. 3.9 に, 2気筒休止による燃焼パターンにおける各気筒毎の p-V 線図を示す. この p-V 線図は, Fig. 3.8 で示した燃焼パターンについて,数サイクル分のシリンダ内部の圧力と体積の状態変化を時系列データによる線の軌跡として示している.



Fig. 3.9 p-V diagram under the 2CDA combustion process.

Fig. 3.7と同様,ある時刻における各気筒の燃焼プロセスについて,各気筒がどの行程に入っているかを把握するため,各行程を色分けしたシンボルがプロットされている. この図で示されるある任意の時刻の状態においては,5番シリンダが燃焼行程に入っており,他のシリンダではクランク角に応じてそれぞれの行程に入っていることが分かる.その中で,休止対象のシリンダでは燃焼が行われないため,p-V線図上では,3番と6番シリンダの燃焼による筒内圧のピークが発現していないことが分かる.

3. 4 気筒休止運転 (4 Cylinder deactivation:4CDA) による燃焼パターン

次に,4気筒休止による燃焼パターンにおける各種波形のシミュレーション結果と, 燃焼プロセス中における各行程の状態について説明する.4気筒休止による燃焼パター ンでは,気筒番号の順にシリンダにおいて燃焼行程に入るが,2,3,5,6番の4箇所のシリ ンダについて燃焼行程をスキップすることで4気筒休止運転としている.Fig. 3.10に, 4気筒休止運転における筒内圧シミュレーションから出力したエンジン回転数,各気筒 毎の発生トルク,エンジンの出力トルクの一例を示す.



Fig. 3.10 Simulation results under the 4CDA combustion process.

Fig. 3.10 に示す4気筒休止による燃焼パターンの例では,上段に示すエンジン回転数は,1900rpm付近でほぼ定常回転を保っている.この時のエンジン回転数は,通常燃焼パターンとは異なる振動を伴いながら推移していることが確認できる.また,中段,下段に示すトルクピークと連動して振動していることが分かる.

中段に示す各気筒毎の発生トルクは、1番と4番シリンダについてのみ燃焼が行われ ており、残りの4気筒では気筒休止運転が行われている様子が確認できる.

また,下段に示すエンジンの出力トルクには,断続的なパターンで周期的なトルク変 動が発生しており,各気筒における個々の発生トルクのピークと同期した特徴的なトル クパターンが出力されていることが分かる.

この4気筒休止による燃焼パターンの一例では,1番と4番シリンダの燃焼により2 回のトルクピークが繰り返される燃焼パターンとなっている.

Fig. 3.11 に, 4気筒休止による燃焼パターンにおける各気筒毎の p-V 線図を示す.この p-V 線図は, Fig. 3.10 で示した燃焼パターンについて,数サイクル分のシリンダ内部の圧力と体積の状態変化を時系列データによる線の軌跡として示している.



Fig. 3.11 p-V diagram under the 4CDA combustion process.

Fig. 3.7 と同様,ある時刻における各気筒の燃焼プロセスについて,各行程を色分けしたシンボルがプロットされている.

この図で示されるある任意の時刻の状態においては、1番シリンダが燃焼行程に入っ ており、他のシリンダではクランク角に応じてそれぞれの行程に入っていることが分か る.その中で、1番と4番シリンダ以外の気筒休止を行なっているシリンダでは筒内圧 のピークが発現していないことが分かる.

3.3.3 燃焼パターンによる振動特性の比較

気筒休止運転では,燃焼行程をキャンセルする気筒が存在することで,通常の燃焼パ ターンと比較して燃焼のタイミングは不等間隔となり,クランク軸の主回転に伴う振動 とは別に,気筒毎の燃焼の有無に伴う振動の成分が含まれる.このため,制振対象とな る回転系のねじり振動の次数の数は,通常燃焼時よりも増加することになる.

本節では、気筒休止運転を行った状態におけるエンジントルク振動への影響を、数値 シミュレーションの結果から考察する.比較として、通常燃焼と2気筒休止の2つのパ ターンについてシミュレーションを行ない、得られた結果について考察する.

気筒休止のパターンは、V6エンジンの2気筒分を休止する3番及び6番シリンダの 気筒休止を行う燃焼パターンとした.ここでは、回転数増加による出力トルクの周波数 特性の変化を見るため、エンジン回転速度を1000~3000rpm 程度まで一定の加速度で 加速させる条件で数値シミュレーションを行った.

Fig. 3.12 に,通常燃焼パターンにおけるシミュレーション結果の一例を示す.



Fig. 3.12 Simulation results under the normal combustion process.

3つの図は、上から順に、エンジン回転速度、エンジントルク、回転一次の周波数を プロットしたものであり、上段に示すエンジン回転速度は、時刻4sから15sにかけて 1000から3000rpm程度まで直線的に増速していることを示している. この時のエンジ ントルクは、-50~250 Nm程度の出力トルクで定常的な振動として出力さてれることが 分かる.回転一次の周波数は、クランクシャフトの回転周波数を表しており、クランク シャフトが1秒間に回転する回数数を表現する.例えば、エンジン回転数が1000 rpm の場合、1000 [rpm]/60 [s] = 16.6 [Hz] となる. Fig. 3.12 下段に示す回転一次の周波数 は、上段のエンジン回転速度の増加と同様、直線的に増加する.回転一次の周波数は、 後述する周波数特性に関する次数の基準となるため、直線的に変化する状態について解 析することで、回転速度変化に伴う周波数特性の変化を見ることができる.



Fig. 3.13 Simulation results under the normal combustion process. (Close-up)

Fig. 3.13 に, エンジン回転速度とエンジントルクの結果を拡大表示した図を示す. Fig. 3.13 上段に示すエンジン回転速度は, 振動しながら回転速度が増加していること が分かる.また,下段に示すエンジントルクの波形は, -50~250Nm 程度の出力トルク で定常的な振動として出力されており, エンジン回転速度とは同一の周期で振動する波 形の特徴が確認できる.

次に,エンジン回転速度が直線的に増加する条件で出力された Fig. 3.12 中段に示す エンジントルク波形について,解析する時間区間幅を一定として,時間の進行方向に連 続的に FFT 解析を行なったスペクトルの結果を,Fig. 3.14 のカラーマップに示す.こ こでは,時系列のトルク波形から周波数領域に変換する際,スイープ条件で増加する回 転数に対してトルク波形を一定時間区間毎に Hanning 窓関数を掛けて処理することで, 不連続となる区間両端の影響を除去した後,離散化した波形を一定時間区間毎に FFT 変換する処理を行った.



Fig. 3.14 FFT spectrum of the normal combustion.

Fig. 3.14 に示すカラーマップでは、横軸に周波数、縦軸にエンジン回転速度を取っ ており、エンジン回転速度が 1200rpm から 3000rpm までの区間についてのスペクトル 結果を示している. Fig. 3.12 で示した、時間とともに直線的に増加する条件でのエン ジン回転速度は、縦軸の位置と対応しているため各時刻の回転速度に対応する周波数特 性を見る場合、カラーマップを任意の回転速度で水平に切り取ることで、その特徴を確 認することができる. また、スペクトルの振幅については、青色から赤色にかけて振幅 の大きさにより色分けがなされている.

この条件では,クランクシャフトの回転一次の周波数は,先に Fig. 3.12 の下段で示 したように,およそ 20~50Hz 程度の値を直線的に推移する.カラーマップ上では,回 転一次のスペクトルはほとんど確認できないため,通常燃焼のパターンの出力トルクの 振動成分に,一次の成分はほとんど含まれていないことが分かる.

一方で,縦軸のエンジン回転速度の増加に伴って,3次,6次,9次の各周波数成分に おいてスペクトルのピークが確認できる.直線的に増加するエンジン回転速度の条件に 対して,各次数の振動周波数は直線的に増加するため,各次数のスペクトルピークは, 同様に直線的に遷移する.

6気筒エンジンの通常燃焼のパターンでは、クランクシャフトが2回転する間に各気 筒で燃焼行程が行われるため、クランクシャフト1回転中に3回の燃焼行程が含まれる. スペクトルのピークが顕著に現れている3次の振動成分は、1回転中の3回の燃焼によるトルクピークによるため、回転一次振動の3倍の周波数となっている.3次以降の6次と9次の周波数成分は、主振動となる3次振動の2倍および3倍の倍数振動として励起されており、その振幅は主振動から減衰していることが分かる.

Fig. 3.14 のカラーマップからエンジン回転速度について 1250rpm 毎に抜粋したスペ クトルの二次元グラフを, Fig. 3.15 に示す. この図からは, エンジン回転速度の増加に 伴うスペクトルの変化を確認することができる. 各グラフを見ると, スペクトルのピー クは低周波数側から 3 次, 6 次, 9 次の順に並んでおり, エンジン回転速度の増加とと もにピーク周波数は高周波側へ移動していく様子が確認できる. また, ピークを示すス ペクトルの振幅値は, 主振動となる 3 次振動で最も大きく, 倍数振動である 6 次, 9 次 の振幅値は 3 次振動から減衰していることが確認できる.


Fig. 3.15 Time history of the spectrum under the normal combustion.

次に,気筒休止のパターンにおけるエンジントルク振動の特徴について考察する.気筒休止のパターンは,V6エンジンの2気筒分を休止する燃焼パターンとした.この燃焼パターンでは,3番及び6番シリンダの燃焼行程がスキップされる.



Fig. 3.16 Simulation results under the 2CDA combustion process.

Fig. 3.16 に, 2気筒休止による燃焼パターンでのシミュレーション結果の一例を示す. Fig. 3.12 と同様,エンジン回転速度,エンジントルク,回転一次の周波数をプロットしたものである.エンジン回転速度は,通常燃焼パターンと同様の条件であり,時刻 4secから 15sec にかけて 1000 から 3000rpm 程度まで直線的に増速する場合についての結果である.この時のエンジントルクは,-80~300Nm 程度のトルクを出力し,振動しながら出力トルクが増加していく傾向が見られる.クランクシャフトの回転周波数を示す回転一次の周波数は,エンジン回転速度の増加と同様に増加する.

Fig. 3.17 に、エンジン回転速度とエンジントルクの結果を拡大表示した図を示す.



Fig. 3.17 Simulation results under the 2CDA combustion process. (Close-up)

Fig. 3.17 上段に示すエンジン回転速度は,振動しながら増加しているが,Fig. 3.13 に示した通常燃焼のパターンでの単調な繰り返し振動とは異なり,2気筒休止による特 異な振動パターンが現れている.下段に示すエンジントルクの波形からは,2回の燃焼 行程の後,1回の気筒休止を含む一連の振動パターンが連続して現れており,2気筒休 止による燃焼パターンの特徴が確認できる.

Fig. 3.18 に, 2気筒休止による出力トルクから得られた振動特性のカラースペクトル を示す. Fig. 3.14 と同様, エンジン回転速度は 1200rpm から 3000rpm までの区間につ いてのスペクトル結果を示している.



Fig. 3.18 FFT spectrum of the 2CDA combustion.

この結果からは,通常燃焼パターンでは現れなかった回転一次成分のスペクトルが確認できる.さらに,1次から9次程度まで連続した整数次数のスペクトルが発現していることが分かる.ここで示した2気筒休止による燃焼パターンでは,クランクシャフトが1回転する間に3回の燃焼のうち1回の燃焼行程がスキップされるため,1回の気筒休止の影響を受けて1次の振動が強く出ることとなり,気筒休止によってクランクシャフトの回転速度と同じ一次の振動成分が現れているものと考えられる.また,6気筒中の4気筒は通常の燃焼行程を行なっているため,通常燃焼パターンでの主な回転振動である3次の振動成分のスペクトルが大きく発現しており,その倍数振動である6次の成分についても同様に卓越したスペクトルが観察できる.



Fig. 3.19 Time history of the spectrum under the 2CDA combustion.

通常燃焼の結果と同様に, Fig. 3.18 のカラーマップからエンジン回転速度について 1250rpm 毎に抜粋したスペクトルの二次元グラフを, Fig. 3.19 に示す. 各グラフを見 ると, スペクトルのピークは3次, 1次, 2次, 6次の順に高くなっており, エンジン回 転速度の増加とともにピーク周波数は高周波側へ移動していく様子が確認できる. Fig. 3.15 に示した通常燃焼パターンでは, 3次, 6次, 9次のスペクトルが顕著に現れていた が, Fig. 3.19 に示す 2 気筒休止による燃焼パターンでは, それ以外の次数のスペクト ルが複数確認できる.2気筒休止による燃焼パターンでは,通常燃焼パターンとは異なる振動成分が発現しており,異なる周波数のスペクトルが通常燃焼と比較して多く混在しているため,異なる振動特性となっていることが分かる.このことから,燃焼パターンの違いによって対応すべき振動特性が異なることを確認した.

3.4 アクティブ制振制御の性能評価に使用する波形の作成

本研究では、V型6気筒のエンジン筒内圧シミュレーションモデルにより数種類の燃 焼パターンによるエンジン出力トルクを作成し、提案する制振制御手法の性能評価の条 件として使用する.アクティブ制振の評価条件として、エンジン始動時と、2気筒分お よび4気筒分を休止する2パターンの気筒休止条件による3種類のエンジントルク変動 の条件で評価する.

実機のエンジントルクは,エンジンの個体差や温度,湿度等の使用環境の変化など 様々な要因によってばらつきが発生するが,これらの影響による波形のばらつきを考慮 するため,便宜的にエンジンの摩擦トルクとスタータモータの回転数について,それぞ れ±5%のばらつきをガウス分布としてモデルに付与し,3種類の各条件について20パ ターンの学習用波形と10パターンの評価用波形を作成した後,観測ノイズを想定した $\mathcal{N}(0,0.02)$ のランダムノイズを付加した.

3.4.1 エンジン始動時

制振性能の検証に用いるため,エンジン筒内圧シミュレーションにより作成したエンジン始動時のトルク波形を, Fig. 3.20 に示す. Fig. 3.20 は,エンジン始動時のトルク波形の一例であり,スタータモータによる始動から燃焼開始後に定常状態に至るまでのトルク波形の一連のパターンを表している.

この例では、およそ 0.8s までエンジンの燃料供給がなされず、スタータモータにより 駆動されている状態にあり、シリンダ内で燃焼は行われていない.この状態では、トル ク振動は主にエンジンシリンダー内のポンピングとガス交換損失によって引き起こされ る.およそ 0.8s のタイミングで、エンジンの燃焼開始に伴いエンジントルクは急激に増 加し、その後アイドル回転速度付近の定常トルクまで減少している.

Fig. 3.20(b)は、ばらつきのあるトルク波形を複数作成して重ねて表示したもので、 振動の周期や燃焼開始のタイミングなどがそれぞれ異なる波形として取得できているこ とが確認できる.波形予測に用いるモデルの学習を行う際、学習データにばらつきをも たせることで、未学習の波形についても類似するパターンの予測精度が向上する効果が 期待できる.

作成したエンジン始動時のばらつきを含む複数のトルク波形について, HEV 駆動系 の外生入力として入力した場合の周波数応答特性を Fig. 3.21 の Bode 線図に示す.外生 入力のばらつきによって,対象とするシステムの応答特性にもばらつきが発生している ことが確認できる.



Fig. 3.20 Torque oscillation at the engine start condition: (a) a sample of a typical torque ripple; (b) variations of a trained waveform.



Fig. 3.21 Bode diagram of normal combustion pattern.

3.4.2 気筒休止時

気筒休止(Cylnder Deactivation: CDA)における制振性能の評価に用いる波形パター ンは、エンジン回転速度1000rpm時に2気筒を休止した場合と、2000rpm時に4気筒 を休止した場合の2パターンで作成した. Fig. 3.22(a)に、6気筒中の2気筒を休止した 場合のエンジントルクの波形例を示す.ここでの燃焼パターンは、Fig. 3.8に示した2 気筒休止のパターンと同様である. Fig. 3.22(a)に示した例では、時刻5s付近のタイミ ングで通常燃焼から2気筒休止の燃焼パターンに移行しており、気筒休止時には2回の 燃焼後に1回の気筒休止が行われている.尚、気筒休止により平均出力トルクの低下を 避けるため、気筒休止後のトルクピーク値を増加させることで、長いスパンでの出力ト ルクの平均値が一定となるようにモデル上でスロットル開度の調整を行っている.



Fig. 3.22 Torque oscillation after 2 cylinder deactivation

Fig. 3.22(b), (c) では,式 (3.29) による変換を行い,エンジンのクランク角位相とエンジントルクの関係を複素平面上に表示している.

この変換では、複素平面の原点からの距離は、エンジントルク T_e の大きさを、原点を中心とした回転角は、クランク角 θ_e をそれぞれ表している. Fig. 3.22(b)は、Fig. 3.22(a)中の時刻 5s までの通常燃焼を、Fig. 3.22(c)では、5s 以降の 2 気筒休止の状態を示している.

4サイクルエンジンでは、クランク軸が2回転する間に各気筒で1回ずつ燃焼が行われる.本研究で対象とする6気筒エンジンのモデルでは、クランク軸が1回転する間に3気筒分の燃焼が等間隔で発生する設定としているため、通常燃焼時の状態を示すFig. 3.22(b)では、原点を中心とした120度等分の3つのトルクピークが発現している.



Fig. 3.23 Torque oscillation after 4 cylinder deactivation

一方,2気筒休止状態を表すFig. 3.22(c)では、気筒休止により第3象限のトルクピー

クが発現しておらず,6気筒中2気筒分の燃焼が休止していることが確認できる.尚, トルクピークと逆位相に現れる小さなピークは,ポンピングロスなどによる回転逆方向 に作用する負のトルクである.4気筒休止した場合の波形例をFig. 3.23 に示す.ここで の燃焼パターンは, Fig. 3.10 に示した4気筒休止のパターンと同様である.

Fig. 3.22 と同様に,およそ時刻 5s のタイミングで通常燃焼から気筒休止パターン に移行している. Fig. 3.23(a) では,エンジンの平均回転速度は 2000rpm であり,Fig. 3.23(a) で示す 1000rpm の 2 倍であるため,通常燃焼時のトルクピークの時間間隔はお よそ半分になっている.また,この4気筒休止パターンでは1気筒の燃焼後に 2 気筒を 休止しているため,Fig. 3.23(c) では燃焼気筒に該当する第 1 象限のトルクピークのみ が確認できる.尚,波形のサンプリング周期については,エンジン始動時では 1ms とし ている一方,気筒休止では回転速度がエンジン始動時と比較して定常的に高くなる条件 となり,波形の解像度低下を避けるため 0.1ms としている.



Fig. 3.24 Bode diagram of 2CDA combustion pattern.



Fig. 3.25 Bode diagram of 4CDA combustion pattern.

作成した2種類の気筒休止による燃焼パターンについて,ばらつきを含む複数のト ルク波形を HEV 駆動系の外生入力として入力した場合の周波数応答特性を,それぞれ Fig. 3.24, Fig. 3.25 の Bode 線図に示す.外生入力波形のばらつきによって,対象とす るシステムの応答特性にもばらつきが発生していることが確認できる.また,2種類の 気筒休止パターンと,Fig. 3.21 に示したエンジン始動時におけるトルク波形を入力し た場合では,それぞれの燃焼パターン毎に異なる周波数特性となっており,ばらつきの 様子も異なっていることが分かる.

このことから,異なる燃焼パターンによる外生入力が HEV 駆動系に働いた場合では, 波形パターンの違いによってシステムの周波数応答特性のパターンにも差異が生じ,波 形のばらつきによっても応答特性にばらつきが発生することを確認した.

3.5 本章のまとめ

エンジンオペレーション変更などに伴う制振制御に必要となる設計要件を抽出するた め、エンジン筒内圧モデルにより、実在するV6エンジンとの比較を行った.シミュレー ションモデルの検証では、実在のエンジン特性の特徴を定性的には再現できており、気 筒休止を含む各気筒内の気体の状態を p-V 線図でモニタリングすることで、エンジン シリンダ内の状態やエンジンの出力トルクを時刻歴の波形として出力することが可能に なった. また,制振制御の性能評価に使用するエンジントルク波形について,エンジン始動時 と気筒休止時の波形パターンにおける出力トルクの特徴について考察を行った. 燃焼パ ターンの違いによるトルク振動の特徴的な違いについて調べるため,エンジン回転速度 を直線的に増加させる条件でシミュレーションを行い,トルク変動の結果等から気筒休 止のパターンにより変化する振動特性への影響をスペクトル解析により可視化した.

V6エンジンで3,6番気筒を休止する2気筒休止による燃焼パターンの条件では,休止しない通常燃焼パターンと比較して,6気筒の基本次数である3次とその整数倍の振動以外にも整数倍の振動次数が新たに発現し,振動特性への影響があることを確認した.このことから,燃焼パターンの違いによって対応すべき振動特性が異なることを確認した.

次に、本研究で提案するアクティブ制振制御手法の性能評価に使用する波形として、 エンジン始動時と、2気筒分および4気筒分を休止する2パターンの気筒休止条件によ る3種類のエンジントルク変動の条件で出力トルク波形の作成を行ない、燃焼パターン の違いによる振動の特徴について概観した.

以降の第4章,第5章では、本章で作成した3種類の異なる燃焼パターンについて、 提案するアクティブ制御手法の制振性能について評価を行う.

4 既存のモデル予測制御手法との比較評価

本論文では、ESN(Echo State Network)を用いた2種類のアクティブ制振制御手法を 提案する.以降の章では、単一のESNを用いた方法をESN-MPCとし、SOM による前 処理を施したもうひとつの方法をSOM-MPCとして区別する.

第4章では,第2章で説明した単一のESNを用いるESN-MPCによる提案手法と,既存のモデル予測制御手法による制振性能の比較と検証を行う.第5章では,SOM(Self Organizing Maps)を活用した前処理を施した後,複数のESNによる波形予測を行う方法について示す.

本章では,既存のモデル予測制御による制御手法と提案する手法を同一条件で比較評 価することで,提案手法の有効性を数値シミュレーションにより示す.

4.1 Explicit dead-time 補償によるモデル予測制御の定式化

先行研究で適用された既存のモデル予測制御の手法として, Vadamalu et al.²³⁾は、モ デル予測制御に Explicit Dead-Time (以降, EDT と略記する)によるデッドタイム補正 スキームを使用し, HEV パワートレインのアクティブ制振に適用した.本研究では、提 案手法である ESN-MPC との比較として, Vadamalu et al.²³⁾による方法と同様, Santos et al.²¹⁾によって提案された EDT を既存のモデル予測制御の手法として用いる.以降 の章では、既存の補償方法として EDT を適用した MPC を、提案手法と区別するため EDT-MPC と呼称する.

一般に、制御対象となるシステムにはデッドタイムによる遅延が含まれ、アクチュ エータのタイムラグによる動作も考慮して制御する必要がある. Santos et al.²¹⁾は、離 散時間線形システムの安定性と制約の観点から、拡張した表現に高次の行列が含まれな いよう検討を行い、EDT 補償を提案した. EDT による状態予測は、デッドタイムを含 む現在の時刻を表しており、本来は、システムのデッドタイムを補償する方法として提 案されているものであるが、ここでは、ESN を用いた予測波形を用いる提案手法と比 較するため、EDT による状態予測を将来の状態予測に拡張してモデル化を行う. 以下 では、EDT による状態予測を将来の状態予測に拡張するモデル化について説明する.

デッドタイムが存在する次の離散時間線形システムについて考える.

dは、システムの制御入力が実際に作用するまでのデッドタイムを表し、 w_k は外生入力のベクトルである.

提案手法と比較するため、本研究で作成する EDT-MPC のモデルでは、d については 通常のデッドタイムではなく、人為的に設定するタイムラグとして扱うことで、EDT による状態予測を将来の状態予測に拡張するモデル化を行う. 本研究で提案する ESN-MPC は, Fig. 2.2 に示すように,現在の実行時間と実際の実 行時間の時間差であるタイムマージンを使用する.ここで、制御対象のシステムが過去 の制御入力のみに依存する次の予測モデルについて考える.

ここでは、デッドタイムのある制御入力はdステップ遅れて状態に作用するため、k+1ステップにおける状態 x_{k+1} は、k ステップの状態 x_k とk-dステップでの制御入力 u_{k-d} により表すことができる、次に、k ステップで利用可能な情報に基づいて、k+dステッ プの状態 x_{k+d} を予測することを考えると、式(4.2)を再帰的に適用することにより式 (4.3) が得られる.

 $x_{k+d|k}$ は, kステップで利用可能な情報に基づく x_{k+d} の予測値を表しており, $x_{k+1|k}$, $x_{k+2|k}$, … に対して u_k の影響がないことを示している. ここで, 式(4.3)を式(4.4) による表記に改めると,予測される状態は式(4.5)のように表される.

ここで, \tilde{w}_k : = $w_{k+d|k}$ は,予測された状態から推定した w_k の値である. \tilde{x}_k は,kステップのタイミングでは未知の値であるが,式(4.5)から, $B_e \tilde{w}_k$ を次のように取得する.

式(4.1),(4.3),および(4.4)を適用し、式(4.6)を次のように変換する.

次に, $B_e \tilde{w}_k$ に示すベクトルは, $B_e w_k$ によって算出する. ここでは, 式 (4.1)を再帰的に使用し, $w_{k-j+d|k} = \tilde{w}_{kj}$ を次の式のように適用する.

ここで,式 (4.7)を式 (4.8) に組み込むことにより, $x_{k+d|k}$ の予測値を次のように表す.

このように拡張することで、kステップの時点において利用可能な情報のみに基づき、 $x_{k+d|k}$ の予測値を明示的に表現することができる.

本研究で比較として示す EDT-MPC では,将来の状態予測に拡張したモデル化を行うため,第2章で示した式(2.32)の最適化問題を次のように書き換える.

$$\min J_k = \sum_{i=0}^{H_p} \| \hat{\boldsymbol{y}}_{k+d+i|k} - \boldsymbol{r}_{tk+d+i} \|_{\boldsymbol{\varrho}}^2 + \sum_{i=0}^{H_u} \| \Delta \hat{\boldsymbol{u}}_{k+i} \|_{\boldsymbol{\mathcal{R}}}^2 \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots \cdots (4.10)$$

subject to

$$egin{aligned} \hat{m{x}}_{k+d+i+1|k} &= m{A}\hat{m{x}}_{k+d+i|k} + m{B}\hat{m{u}}_{k+i} + m{A}^{d+i}m{B}_em{w}_k \ \hat{m{y}}_{k+d+i|k} &= m{C}\hat{m{x}}_{k+d+i|k} \ \hat{m{x}}_{d|0} &= m{x}_d \ \hat{m{y}}^{min} &\leq \hat{m{y}}_{k+d+i} &\leq \hat{m{y}}^{max} \ \hat{m{u}}^{min} &\leq \hat{m{u}}_{k+i} &\leq \hat{m{u}}^{max} \ \hat{m{u}}_{k+i} &\equiv 0 \ for \ i \in \{H_u+1,\cdots,H_p\} \end{aligned}$$

4.2 ESN のパラメータ検討

ESN による波形の予測モデルを作成するにあたり,漏れ率と中間層のユニット数に ついてパラメータスタディを行なった.漏れ率と中間層のユニット数のパラメータスタ ディによって得られた ESN の予測誤差の結果を,Fig. 4.1, 4.2 に示す. これらの図で は,各パラメータが ESN の予測精度に及ぼす影響を調べるため,予測ステップ数が 10 および 20 ステップ先の時刻における予測誤差を表示している.



Fig. 4.1 Parameter study for ESN leaking decay rate.



Fig. 4.2 Parameter study for number of the middle unit in ESN.

予測ステップ数で比較すると、10より20ステップ先の条件で予測誤差が大きくなる 傾向が見られ、Fig. 4.1からは、どちらの予測ステップ数においても、漏れ率の増加に 伴い予測誤差は増加する傾向が見られた.また、Fig. 4.2では、中間層のユニット数の 増加に伴い予測誤差は減少し、一定の値へ漸近する傾向が見られる.

このことから、中間層のユニット数は多いほど予測誤差を低減できる一方、計算コストが増加するため、適切な値を選択する必要がある.本研究では、ESNのパラメータとして中間層のユニット数を 300、漏れ率を 0.1 として固定し、提案手法の性能評価を行なった.

4.3 単一の ESN による波形予測の結果(エンジン始動時)

単一の ESN によるアクティブ制振制御手法で使用する ESN について、本節では、ESN 単体での波形予測精度の検証を行う.ここで使用する ESN の学習データセットは、第 3.4.1 節で作成したエンジン始動時におけるトルク波形の 40 本の波形サンプルを使用し た.学習用の 40 本のデータセットを学習した後、10 本の未学習データセットを使用して ESN による予測精度の検証を行なった.ESN モデルのシミュレーションパラメータは、 入力ユニット数 K = 1,出力ユニット数 L = 1,中間リザーバーユニット数 N = 300, 漏れ率 a = 0.1 とした.ESN へ入力されるデータは、エンジン出力トルクによる時系列 の波形データであり、Fig. 2.2 で示したモデルの概要と、第 2.4.2 節で説明した内容に 従い、GPR を通した後に 0~1 の値で正規化したデータを使用した.

本研究で作成した ESN モデルでは,入力ユニットにある時刻における波形データを 入力し,出力ユニットでは次のタイムステップの値が出力される.出力された予測値を 入力に使用して繰り返すことにより,現在時刻までの波形データを使用して,現在時刻 以降の波形の軌跡を追跡する波形予測を行う. Fig. 4.3 に,エンジン始動時におけるト ルク波形を学習した後,未学習のデータを使用して ESN により予測した波形について その結果を示す. Fig. 4.3 に示した (a)~(c) の各図は, ESN によって予測された現在時 刻から設定した時間だけ先の未来の予測波形を示しており,右側に示す図は波形を拡大 したものである. ESN による予測波形は, (a) 1 ms, (b) 10 ms, (c) 20 ms の結果を青色 線でそれぞれ表し,予測波形とは別に実際の波形は灰色線で示されている.



(a) Forward 1msec



(b) Forward 10msec



(c) Forward 20msec

Fig. 4.3 ESN simulations and predictions of the forward time steps for (a) 1 ms, (b) 10 ms, and (c) 20 ms. The gray line and blue line represent the true state and the ESN prediction, respectively.

Fig. 4.3 (a)~(c)を比較すると、現在時刻から遠い未来の予測となるにつれて、ESN の予測結果は、実際の波形からの差異が増加していく傾向が確認できる. (a) に示す現 在時刻から 1ms 未来の予測結果については、実際の波形を良く予測できているのに対 して、(b)10 ms と (c)20 ms については、未来の波形ほど、予測値が実際の波形から外れ る大きさが増加する傾向が確認できる.

ESN の予測波形について,予測ステップと予測誤差との関係についての傾向を調べる ため,1つの波形パターンにおける誤差の平均値を算出する.各波形毎に計算し,評価 に用いた未学習の10本の波形について平均とエラーバーを,式(4.11)により計算した.

ここで、 N_{sample} は、1つのターゲット波形のデータ点数、 $T_i^{estimated}$ はESNによる予測 値であり、 T_i^{actual} は、予測する対象となる実際のターゲット波形を表している。 T_i^{actual} は、エンジンからの出力トルク波形であり、シリンダの吸気に伴いピストンの往復運動 によるエネルギー損失であるポンピングロスが含まれる。燃焼によって生成されたエネ ルギーの一部は、吸気行程と排気行程で消費されるため、 T_i^{actual} は、正または負の両 方の値を取ることになるため、絶対値として処理を行なっている。



Fig. 4.4 ESN estimation error for 10 variations of the test data.

ESN による予測ステップ数と予測誤差との関係を, Fig. 4.4 に示す. エラーバーは, 10本の評価用波形についての最大値と最小値を表している. Fig. 4.4 からは, ESN によ る予測ステップの増加に伴い,予測誤差は単調に増加する傾向が確認できる. これのこ とから,現在時刻からより遠い将来の予測においては, ESN の予測精度は低下する傾 向があることが分かった.

4.4 シミュレーション条件

提案する ESN-MPC の制御性能を評価するため,既存のモデル予測制御の手法を用いた EDT-MPC との比較を行う.

ESN-MPCは、第2章で説明した方法に基づいて作成した. ESN-MPCにおける最適 化問題は、式(2.32)による定式化に基づいて解かれるが、この定式化にはデッドタイ ムの影響は含まれていない. ESNを使用して得られた予測波形は、将来の外生入力に ついての情報を与えるため、最適化計算により予測された制御入力をデッドタイムの影 響を考慮して将来の制御入力として適用する. 将来の最適制御入力は、現在時刻までの 情報に基づいて計算した後、保存されている最適制御入力をデッドタイムに対処する適 切なタイミングで出力することで制御を行う.

Fig. 2.2 で示すように、タイムマージンは、現在時刻と最適制御の適用タイミングの時間差のことであり、デッドタイムに関係なく任意に設定できる. これにより、タイムマージンを最適化に要する計算時間とデッドタイムの合計より長く設定することで、最適化計算が制約される時間内で完了しないリスクを低減することができる. 対照的に、既存手法による EDT-MPC モデルは、第4.1 節で示した式(4.10)のようにデッドタイムの影響が含まれており、タイムマージンという考え方を含まない代わりに、デッドタイムを人工的な値として明示的に扱う.

提案手法である ESN-MPC と比較するため, EDT-MPC では,人工的に設定したタ イムマージンと同値のデッドタイムを与えることにより,未来の時間を対象とした予測 制御性能を評価する.HEV 駆動系への外生入力条件として,第3.4.1節で作成したエン ジン始動時におけるトルク振動を入力し,不規則な外生入力が作用する場合の各制御手 法による制御性能について比較評価を行う.

ESN-MPCでは、ESN の学習に用いる波形と評価に用いる波形を分け、提案手法と既 存手法で同一の評価用波形を使用してシミュレーションを実施する.エンジン始動時に おける制御周期は、トルク波形のサンプリング周期に合わせて 1ms とし、モデル予測制 御の設計パラメータは、 $\mathbf{Q} = diag(1,1000), \mathbf{\mathcal{R}} = diag(1.0 * 10^{-8}, 1.0 * 10^{-8}), H_u = 5,$ $H_p = 6$ とした.エンジン始動時では、出力トルクの目標値とする参照軌道は 0 Nm の定 常値であり、エンジントルクの振動が出力軸に伝達しないように制御する.

HEV 駆動系のアクティブ振動制御に使用したモデルパラメータを, Table 4.1 に示す.

 Table 4.1
 Specifications of the active vibration controller for the reference HEV power-train. The control performances of the proposed ESN-MPC were compared using different design variables. () represents the case where the inertia is 0.08 kgm².

| Symbol | Parameter | Value | | |
|------------------------------|----------------------|---------------------------------------|--|--|
| I_{m1} | M1 inertia | 0.0265 kgm^2 | | |
| I_{m2} | M2 inertia | $0.035 \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| I_e | Engine inertia | $0.20 \ (0.08) \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| I_c | Carrier inertia | $0.01 \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| I_s | Sun gear inertia | $0.01 \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| I_r | Ring gear inertia | $0.005 \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| I_p | Pinion gear inertia | $0.001 \ \mathrm{kgm^2}$ | | |
| R_s | Sun radius | 0.0477 m | | |
| R_p | Pinion radius | 0.0382 m | | |
| n_p | Number of pinions | 4 | | |
| λ | Planetary gear ratio | 0.3846 | | |
| k_{dp} | Damper stiffness | 700 Nm/rad | | |
| C_{dp} | Damping coefficient | $10 \ \mathrm{Nm}\cdot\mathrm{s/rad}$ | | |
| t_s | Sampling time | $1 \mathrm{ms}$ | | |
| H_u | Control horizon | 5 steps | | |
| H_p | Prediction horizon | 6 steps | | |
| $T_{m1}^{min}, T_{m1}^{max}$ | M1 torque limitation | $-150,+150 {\rm \ Nm}$ | | |
| $T_{m2}^{min},T_{m2}^{max}$ | M2 torque limitation | -100,+100 ($-200,+200$) Nm | | |

4.5 ESN-MPC による制御の有無による比較

第2章で説明した方法により ESN の学習を行なった後,学習済の重み行列 W^{out} を 提案手法である ESN-MPC に適用する.学習に用いるトルク波形は,エンジン始動時の パターンを使用し,第4.3節で学習した ESN を提案手法に適用する.



Fig. 4.5 The results of the simulation during the ICE start. (a),(c), and (e) correspond to the proposed ESN-MPC active vibration control, with a time margin of 1 ms. (b),(d), and (f) correspond to the case without a controller.

Fig. 4.5 では,提案する ESN-MPC によるアクティブ振動制御を適用した場合の,制御の有無による結果の違いを示す. Fig. 4.5 の左側に示す 3 つのグラフは, ESN-MPC による制御を入れた場合,右側のグラフは制御なしの結果である.制御の有無を比較するため, ESN で使用するタイムマージンは,現在時刻から1 ステップ先に設定し, 1 ms としている.

各要素の回転速度を, Fig. 4.5 (a), (b) に示す. $\omega_e - \omega_c$ は, ダンパが捩れる角速度に 対応しており, エンジン回転速度と遊星キャリアの回転速度の差で表される. この結果 から, 制御あり (a) では, $\omega_e - \omega_c$ の値がほぼゼロ付近で安定しているため, エンジンと キャリアはほぼ同一速度で回転しているのに対して, 制御なし (b) では, エンジン振動 の影響を受けてキャリアとの相対速度が変動しながら推移していることが分かる.この ことから、エンジン始動時の回転速度は変動しているため、制御あり (a) ではエンジン の回転速度変動に追従してキャリアの回転速度も制御されていることが分かる.また、 本研究で扱う HEV 駆動系の出力軸はリングギヤとなっており、その回転速度である ω_{m2} は、エンジン始動時において車両が停止した状態を想定し固定しているため、(a)、(b) のどちらも $\omega_{m2} = 0$ で一定となっていることが確認できる.

Fig. 4.5 (c), (d) では, パワートレインからの出力トルクの結果が示されている.制御ありを示す (c) では,出力トルクは 0Nm 付近で安定しており,エンジン振動によるトルクが出力軸に伝達されないように制御されている様子が確認できる.一方,制御なしを示す (d) では,エンジンからのトルク変動が制御されずに伝達されている様子がうかがえる.

Fig. 4.5 (e), (f) は, トルクを制御する 2 つのモータ *T*_{m1} と *T*_{m2} の制御トルクを示している.制御ありを示す (e) では, 2 つのモータの出力が制御されているのに対して,制御なし (f) ではモータのトルクは出力されず,制御されていない状態であることが確認できる.

これらのことから,提案する ESN-MPC では,2つのモータを制御することで,意図 した通りトルク振動の伝達を低減できていることを確認した.

4.6 ESN-MPCとEDT-MPCの制振性能の比較

本節では,提案手法である ESN-MPC と,既存手法を用いた EDT-MPC の制御性能を比較する.



(a) Time margin : 1msec



(b) Time margin : 10msec



(c) Time margin : 20msec

Fig. 4.6 Comparison of the proposed ESN-MPC and conventional EDT-MPC models under different time margins during ICE start conditions: (a) 1 ms, (b) 10 ms, and (c) 20 ms.

ESN-MPCにはタイムマージンを、EDT-MPCには人為的に設定した人工デッドタイムとしてタイムマージンと同じ値を設定し、各コントローラによる未来の状態における制御性能を比較した. Fig. 4.6 に、制御性能の比較結果を示す.

Fig. 4.6 (a), (b), (c)は、それぞれタイムマージンを1ms, 10ms, 20msに設定した 場合の結果であり、提案手法である ESN-MPC を左側に、既存手法である EDT-MPC の結果を右側に示している.また、上段は出力トルク、下段はモータ1および2の制御 入力である.

エンジン始動時における出力トルクの参照値は0Nmとして設定しており,エンジン側から HEV 駆動系の出力軸にトルクが伝達しないよう制御を行う.提案手法である ESN-MPC の出力トルクは,(a)~(c)の全てのタイムマージンに対して,概ね0Nmで 安定したトルクとして出力されている.この時,ESN-MPCの2つのモータの制御入力 は,タイムマージンの値にかかわらず,トルクの制限値を超えることなくほぼ同様のパ ターンを示していることから,提案手法であるESN-MPCでは,安定した制振制御が行 われていることが分かる.

一方,比較として示した EDT-MPC では,人工デッドタイム(タイムマージンと同 値)の増加に伴い出力トルクに振動が現れ,その振幅は増加する結果が得られた.この 時のモータの制御入力は、人工デッドタイムの増加に伴い、本来の制御入力とは別の微振動が乗る傾向が現れ、人工デッドタイムを 20msec に設定した条件においては、制御入力は各モータトルクの制限値に到達していることが確認できる. さらに、良好な制御入力の状態と比較すると、制御入力の位相が反転しているため、著しく制御性能が低下していることが分かる.

タイムマージンないし人工デッドタイムは、その値を大きく取ることによって、より 先の未来についての予測を行うことに相当しているため、外生入力の予測精度および制 御性能に大きく影響するものと考えられる.この結果から、提案手法である ESN-MPC では、タイムマージンを大きく設定した場合においても、安定した制御性能を確保して いることを確認し、既存のモデル予測制御と比較から提案手法が有効であることを示 した.

4.7 計算時間の比較

ESN-MPCとEDT-MPCによる最適化計算の実行時間を,Table 4.1 に示す.計測した 最適化計算の計算時間には,評価に使用した10パターンの波形データ分すべてが含まれ ており,各手法と設定条件毎に平均値と最大値を示している.提案手法であるESN-MPC と,既存手法を適用したEDT-MPCにおけるタイムマージンおよび人工デッドタイム の設定については,先節と同様の条件である.

また,シミュレーション中に行われた全ての最適化計算について作成したヒストグラムを,Fig. 4.7 に示す. ここでは,各手法とタイムマージンおよび人工デッドタイムの 設定条件毎に,最適計算に要した時間について発生頻度の集計を行なっている.

| | | | CPU Time (ms) | |
|---------|----------------------|--------------------|---------------|------|
| Model | Simulation Condition | | Ave. | Max. |
| ESN-MPC | Time margin | $1 \mathrm{ms}$ | 1.2 | 6.1 |
| | | $10 \mathrm{ms}$ | 1.2 | 7.7 |
| | | $20 \mathrm{\ ms}$ | 1.2 | 5.1 |
| EDT-MPC | Artificial dead-time | $1 \mathrm{ms}$ | 2.2 | 5.9 |
| | | $10 \mathrm{ms}$ | 2.3 | 7.5 |
| | | $20 \mathrm{\ ms}$ | 3.4 | 9.5 |

Table 4.2 The computation time for the optimization of 10 test samples.

Table 4.2 から,提案手法である ESN-MPC による平均計算時間は,タイムマージンの設定値に関わらず同じ値となっている.同様に,Fig. 4.7 に示す計算時間のヒストグラムについても,提案手法である ESN-MPC では,ほぼ同様の分布が得られていることが分かる.

これとは対照的に、比較として示した既存手法による EDT-MPC の平均計算時間は、 人工デッドタイムの設定値の増加とともに増加する傾向が見られる. Fig. 4.7 からは、 EDT-MPC による最適計算に要する計算時間の分布は、人工デッドタイムの増加に伴っ て平均計算時間が長くなり、その分布は増加する方向にシフトする傾向が確認できる.

既存手法による EDT-MPC において計算時間が増加する理由として,第4.1節で説明した定式化では,未来の予測値を計算する際に前ステップの予測結果を必要とするため,人工デッドタイムが増加すると再帰計算に必要となる反復回数が増加し,その結果として計算時間が長くなるものと考えられる.

また,計算時間の最大値については,各手法と設定条件毎によって異なる結果が得ら れ,条件等による傾向は見られなかった.これについては,最適解の求解プロセスにお いて,通常より多くの時間が必要となるケースが両方のモデルで存在することを確認 しており,発生する頻度としては低いものの,稀なケースとして長い計算時間を要する データが存在することが分かった.





(c) Time margin : 20msec

Fig. 4.7 Comparison of the computation time for the optimization calculation in terms of relative frequency distribution.

4.8 設計変数によるケーススタディ

HEV 駆動系で使用する状態空間表現による線形時不変モデルは、システムの運動方 程式に基づいている.このため、モデルパラメータとシステムの出力や制約条件などに ついてパラメータスタディを行うことで、その関係や影響を調べることへの活用が期待 できる.本節では、提案手法1として提示した ESN-MPC を使用し、EV 駆動系におけ る設計変数による制御性能の比較と設計パラメータ変更の妥当性について評価すること で、設計仕様の初期検討における活用の可能性について検証する.

Fig. 4.8 に, 3 種類の設計パラメータセットを採用した場合において,制御入力と出 カトルクを比較した結果を示す.ここでは,提案手法である ESN-MPC を用いてエンジ ン始動時の未学習波形を使用し,タイムマージンを 10msec に固定して評価を行なった.

Fig. 4.8 (a), (b)は、エンジン内のクランクシャフトのイナーシャについて2種類の 値を評価し、それぞれ (a) 0.2 kg m², (b) 0.08 kg m² とした場合の結果を示す. ここで は, (a), (b)ともに各モータのトルク制限値をそれぞれ、モータ1で±150 Nm、モー タ2で±100 Nm としている. (a) 0.2 kg m² とした場合では、出力トルクは目標値であ る0Nm 付近で安定しており、制御入力についても各モータの制限トルク内で制御され ているため、安定した制振制御が達成できていることが確認できる. 一方で、設計変数 の仕様を変更し, (b) 0.08 kg m² とした場合では、エンジン始動直後のタイミングで出 力トルクに振動が現れ、制御入力は各モータの制限値に到達しているため、制御できる 領域を超えてしまっており良好な制御性能が得られていないことが分かる.

この結果を踏まえ,(c)では(b)におけるモータのトルク制限値を変更し,モータ2の み制限値を±200Nmとして再度評価を行なった.その結果,モータ2の制限値を変更 した(c)の設計仕様では,(b)で発生していた出力トルクの振動は抑制されており,制 御入力については,各モータの制限トルクの範囲内で良好に制御できていることを確認 した.このことから,設定した設計仕様におけるシミュレーションを実施し,制御性能 についての評価を行った後,制御上の不具合が発生する要因について考察に基づいて設 計パラメータの変更を試行することで,制御性能を改善する設計仕様の検討を行うとい う,仕様検討の一連のプロセスの中に活用できることが分かった.

本節では,提案手法であるESN-MPCを使用し,制御性能の比較と設計パラメータ変 更の妥当性について評価することにより,設計仕様の初期検討の際にも活用できること を示した.



(a) Engine Inertia : 0.2kgm^2



(b) Engine Inertia : 0.08kgm²



(c) Engine Inertia : 0.08kgm², Limit change

Fig. 4.8 Comparison of control performance for different design variables.

4.9 本章のまとめ

本章では、第2章で提案手法1として示した単一のESNを用いるESN-MPCによる 制御手法と、既存のモデル予測制御手法を拡張して作成したEDT-MPCによる制御手 法を用いて、制振性能の比較による検証を行った。制振制御の評価条件として、HEV 駆動系に現実的なノイズを想定して作成したエンジン始動時のトルク振動を外生入力と して与え、数値シミュレーションにより検証した。

まず, ESN による波形予測モデルについてパラメータスタディを行い, 評価する波 形パターンに最適となるパラメータを選定した後, 単一の ESN を用いたエンジン始動 時の予測波形の比較から, その精度について検証した. ここでは, ESN の予測結果は, 現在時刻から遠い未来の予測となるにつれて, 実際の波形からの差異が増加する傾向 を確認した.

次に,提案手法である ESN-MPC について,エンジン始動時のトルク振動を外生入力 として与え,制御の有無による違いを示した.この結果から,2つのモータを制御する ことでトルク振動の伝達を低減し,制御モデルが正常に機能することを確認した.

また,提案手法である ESN-MPC と既存のモデル予測制御手法による EDT-MPC に ついて,タイムマージンないしは人工デッドタイムを同一の条件で増加させ,その制御 性能への影響を調査した.この結果からは,提案手法である ESN-MPC では,タイム マージンを大きく設定した場合においても安定した制御性能を確保していることを確認 し,既存のモデル予測制御と比較から,提案手法が有効であることを示した.また,比 較的長いタイムマージンの条件において,将来の外生入力波形が大幅に変化した場合で も,制御性能を改善できることを示した.

計算時間の比較から,提案手法である ESN-MPC による平均計算時間は,タイムマー ジンの設定値に関わらず同じ値となり,既存手法による EDT-MPC の平均計算時間は, 人工デッドタイムの増加とともに長くなる傾向を確認した.このことから,提案手法は 既存手法と比較して計算時間が短く抑えられるため,実用上の優位性を示した.さらに, 提案手法である ESN-MPC を使用し,HEV 駆動系において,設計変数による制御性能 の比較と設計パラメータ変更の妥当性について評価することにより,設計仕様の初期検 討の際にも活用できることを示した.これらの結果から,ESN によって得られた予測 波形を使用することにより,提案する ESN-MPC は未来のタイミングにおける予測制御 に適用できることを示した.

ただし、留意すべき点として、比較のために既存手法として作成した EDT-MPC は、 現在の制御タイミングでのデッドタイムを補償する方法として提案された EDT を、本 来の使用目的から拡張した定式化を行っている.したがって、EDT-MPC の将来のタイ ミングに対する補正の精度は、本来の想定から拡張しているため低い精度となる.本研 究の主な焦点は、提案手法が将来のタイミングの予測制御に適用できることを示すこと にあるため、比較として採用した EDT-MPC に対しては、評価条件として若干不利な 想定であることを付記しておく.

5 自己組織化マップを用いた分割学習法によるモデル予測 制御

本論文では、ESN(Echo State Network)を用いた2種類のアクティブ制振制御手法を 提案する.第4章では、提案手法1として単一のESNを用いたESN-MPCによる制振 性能の検証を行った.第5章では、提案手法2として自己組織化マップ(Self-Organizing Map:SOM)を用いて複数のESNによる波形予測を行うSOM-MPCについて説明する. また、制振性能の評価として、提案手法1(ESN-MPC)と提案手法2(SOM-MPC)を 同一条件で比較評価することで、SOM-MPCの有効性を数値シミュレーションにより検 証する.

5.1 自己組織化マップを利用した ESN の分割学習モデル

第4章では、ESN(Echo State Network) により予測した外生入力を用いて MPC の最 適制御量をあらかじめ計算することで、非常に短い制御周期においても MPC による制 振制御を適用する可能性を示した.

しかし,学習済の波形に加えて新たな波形パターンを追加で学習する場合,提案手法 1(ESN-MPC)では,新規の学習波形を含む全てのパターンの再学習による学習量の 増加に伴い,ESN内部の記憶密度が相対的に低下し,制振性能が悪化することが懸念 される.そこで本章では,新たにSOMによるクラスタリングを波形の前処理に施した 後,ESNの学習を各クラスター毎に行うことで,精度低下を抑制しつつ追加学習を行 う方法について検討する.

以下では,提案手法2(SOM-MPC)の概要について説明する.提案手法1(ESN-MPC)では,追加学習を行う際にESNの精度低下による制御性能の悪化が懸念されるため,これを回避する手段として,複数のESNモデルを適応的に使用する方法について考える.複数のモデルを適応的に使用した例としては,異なる操作点における線形コントローラー群をスケジューリング変数を用いて自動調整し,非線形となる時変システムを制御するゲインスケジューリングモデル予測制御⁷⁴⁾⁷⁵⁾などが知られている.また, k近傍法を用いてパワードスーツのモーションを3つの状態に分類し,PID 制御に適用した例⁷⁶⁾も報告されている.

このような複数モデルを使用する方法は,外生入力の予測モデルにも適用の余地がある.本章では,予測精度の低下を抑制しつつ追加学習を効率的に行うことをねらいとして,新たに SOM を用いたクラスタリングを波形の前処理に導入し,特定の波形パターンに特化した複数の ESN を選択的に使用する検討を行った. Fig. 5.1 に,提案手法 2 (SOM-MPC) による制御方法の概略を示す.



Fig. 5.1 Controller structure of the ESN-based MPC with SOM clustering.

本論文では、外生入力についてガウス過程回帰により推定した値を「推定値」、ESN を通して予測された値を「予測値」として区別する. Fig. 5.1 の上部に示す波形部分は、 対象とする外生入力の予測シーケンスを表しており、ESN では現在時刻における外生 入力の推定値を入力値として、現在から有限のタイムステップ先までの波形予測が行わ れる. ESN では、あらかじめ学習済の SOM に時系列データを通すことで類似波形のク ラスターを選定し、学習済の出力重み Watt を選択的に使用して波形予測を行う.

Fig. 5.1の下段部分には、MPCによる制御系の構成を示す. ここでは、MPCによる 制御量計算を現在時刻の次のタイムステップに対して解くことは行わず、デッドタイム の遅延補償や最適化計算を完了するために必要となる時間的余裕を作るため、現在時刻 から数ステップ先を対象とした MPC の最適化計算を行う. この際、ノイズが含まれる システムの状態推定を行うためカルマンフィルタを導入する. なお、最適化計算に関わ る信号処理については、提案手法1(ESN-MPC)と同様である.

5.2 SOM による前処理の方法

SOM は, 観測データの特徴を位相幾何学的に正確なマップを容易に自動形成する原理として Kohonen⁷⁷⁾ によって提案され,高次元データの位相的構造を保存しつつ低次元空間へ写像することができるため,クラスタリングやデータ探索などに幅広く利用されている⁷⁸⁾⁷⁹⁾.特に2次元空間へ写像する場合は,データの分布が地図(Topological Maps)⁷⁷⁾のように可視化される.

提案手法2(SOM-MPC)で用いた SOM の学習プロセスは,次の手順で行った.入 カデータと同じ次元をもつ量子化した重みベクトルで表現した有限個のノードを2次元 マップ上にあらかじめ配置し,入力データセットからサンプルベクトルをランダムに抽 出する.この際,入力データセットについて主成分分析 (PCA)を行い,第1および第 2主成分の軸を基礎に,2次元マップで表される潜在空間上の初期ベクトルを設定する ⁸⁰⁾.これにより,入力データの分散を最大とするマップの初期配置が得られ,ランダム に配置する場合と比較して偏りが少なく再現性の高いマップが作成される.配置されて いる各ノードとサンプルベクトルとの類似性を式(5.1)により計算し,もっとも近い参 照ベクトルを持つノードを勝者ノード (Best Matching Unit: BMU)とする.

 $||x - m_c|| = \min_i \{||x - m_i||\}(5.1)$

ここで、x, m_i , m_c はそれぞれサンプルベクトル、参照ベクトル、BMUを表す. BMU を検出した後、近隣ノードを含めて次式により参照ベクトルを更新する.

ここで、 t_l は時間、 $\alpha(t_l)$ は学習係数、 $h_{ci}(t_l)$ はベクトルを更新する近傍ノードに対する カーネル関数を表し、学習時間の経過とともに学習率と近隣半径を減少させる。全ての 学習データを使用した反復計算が収束した後、潜在空間の2次元マップが形成される。 得られた2次元マップ上の各ノードは、学習された入力データと同次元の参照ベクト ルを保有しており、未知の入力に対しては、式(5.1)により BMU を検出することで、類 似するクラスターを判別することができる.

クラスタリング手法には,k-means⁸¹⁾を採用した.k-meansは,クラスターに属する データ点の平均を用いて,あらかじめ任意に設定したクラスター数に分類する計算コス トが小さいクラスタリング手法として広く知られている.

5.3 ESN による波形予測

提案手法1(ESN-MPC)の概要をFig. 5.2に示し,提案手法2(SOM-MPC)と比較 する.提案手法1(ESN-MPC)では,学習対象とする全ての波形データを学習フェー ズで学習し,得られたESNの出力重み *W*_{out}を予測フェーズで適用することで入力波 形に対する現在時刻以降の波形を予測する.これに対し,Fig. 5.3に示す提案手法2 (SOM-MPC)では,学習対象とする波形データについて第5.2節に示したSOMによる 学習を実施することで,波形データを自動分類できるようになっている.

SOM-MPC による ESN の学習フェーズでは,SOM により分類されたクラスター毎に 学習を実施し,各(k)クラスターで得られた ESN の出力重み $W_{out}(k)$ を保存する.予測 フェーズでは,未知の入力波形について SOM による分類を行い,学習フェーズであら かじめ求めておいた類似するクラスターの出力重み $W_{out}(k)$ を ESN に適用することで 波形予測を行う.学習フェーズでは,類似する波形のクラスターについてのみ ESN の 学習が行われるため,新たな波形を学習する場合においても ESN の予測精度低下を抑 制する効果が期待できる.
Conventional Method

< Train Phase >



< Prediction Phase >



Fig. 5.2 Conventional ESN-based MPC.

提案手法1(ESN-MPC)と提案手法2(SOM-MPC)の違いは,ESN-MPCでは波形 を一括で学習するのに対して,SOM-MPCでは,SOMによる波形分類をESNの前処理 に用いて波形クラスターごとにESNの分割学習を行うことにある.

Proposed Method

< Train Phase > Train : Clustering rule (SOM) & W out (ESN)



< Prediction Phase > Apply : Clustering rule (SOM) & W out (ESN)



Fig. 5.3 Proposed ESN-based MPC with SOM clustering.

5.4 シミュレーション条件

第3.4節でエンジン筒内圧シミュレーションにより作成した各燃焼パターンによるエ ンジン出力トルク波形を,HEV駆動系の外生入力として制振性能の評価を行う.燃焼 パターンとして,エンジン始動時,2気筒分および4気筒分を休止する2パターンの気 筒休止条件による3種類のエンジントルク変動の条件で評価する.

波形のサンプリング周期について,エンジン始動時では1msとしている一方,気筒休止では回転速度がエンジン始動時と比較して定常的に高くなる条件となり,サンプリン グ時間に対する波形の変動を滑らかに表現することができないため0.1msとしている.

本章では, Figs. 3.20, 3.22, 3.23 に示した, エンジン始動時, 2気筒分および4気筒 分を休止する2パターンの気筒休止条件による3種類の異なる燃焼パターンについて, 提案する振制御方法の検証を行った.

5.5 SOM を使用した波形分類の結果

SOM の学習には、GPR により推定した 100 ステップ分の波形データとエンジン回転 数の値を使用し、波形データの取得区間を移動させてあらゆるパターンを偏りなく取得 した.また、PCA で得られた主成分空間上で k-means によるクラスタリングを行ない、 クラスター数を燃焼パターンと同数の 3 分類(A~C)とした後、各クラスター内での 分布を見るため更に 20 種類に分類を行なった。Fig. 5.4 に、3 種類の異なる燃焼パター ンについて学習した SOM マップ上に k-means によりクラスタリングした結果を示す. 設定した SOM のノードは、2 次元平面上に配置した 20 * 20 である。各ノードの濃淡は ノード間のノルムを表しており、境界線はノルムを元に分割されている。マップ上に分 類された入力データは、PCA の第 1、2 主成分の軸を基礎に初期配置を設定しているた め、X、Y 方向ともにおおよそマップ上の端から端まで配置され、入力データ間の違い は 2 次元のマップ上で最大限の拡がりをもって表現されている。

マップ上に表示された文字は,任意に選定した波形データについて k-means により分類したクラスター名を表示しており,エンジン始動時(A1~A6),2気筒休止(B1~B5),4気筒休止(C1~C9)のそれぞれのパターンに正しく分類されていることを確認した.

クラスター数を 20 とした場合, A~C のクラスター内では, それぞれ 6, 5, 9 の計 20 種類に分類され, 波形の特徴によってクラスター内の分類数に違いが見られた. この 要因としては, 回転数が高い条件では入力データ内で波形変化の周期が短くなり, 特徴 となる変化点が増加するため, 分類数が増加する傾向となることが推察される. また, SOM のマップ上では, 同一のクラスター名が付与された異なるデータは, それぞれの 近傍に配置されていることから, 波形パターンの類似度はマップ上の配置と関連してい ることがわかる.



Fig. 5.4 Result of self-organizing map (SOM) for time-series dataset of torque oscillation pattern.

波形パターンの類似度と SOM マップ上の配置の関係を見るため,3種類の燃焼パターンの時系列データを入力した場合について,マップ上の BMU の軌跡を Fig. 5.5 に示した.

これを見ると、どの燃焼パターンにおいても BMU の軌跡は、波形の特徴に応じてマップ上を周期的に移動していることが確認できる.

また, Fig. 5.5(b), (c) に示す気筒休止パターンでは, それぞれ 5s 付近で通常燃焼から気筒休止パターンへ移行するが, これに伴い BMU の軌跡の移行パターンも変化していることが分かる.







(b) CDA 2cyl. at 1000rpm



(c) CDA 4cyl. at 2000rpm

Fig. 5.5 Trajectory of BMU on the SOM map.

5.6 ESN による波形予測の結果

3種類の燃焼パターンにおけるトルク波形を,提案手法1(ESN-MPC)と提案手法2 (SOM-MPC)を用いてそれぞれのESNに学習させた後,未学習のデータを使用して予 測精度を確認した.ESNの学習および予測に使用するトルク波形は,GPRを通した後 に0~1の値で正規化したデータを使用した.

ESN-MPC と SOM-MPC で使用した各 ESN の予測結果を, Fig. 5.6 に示す. Fig. 5.6(a)-(c) は,3種類の燃焼パターンにおける現在時刻から10 ステップ先の ESN の予測 波形,および正解とする波形を示している.10 ステップ先の波形予測では,ESN-MPC において正解とする波形からわずかに外れている箇所が見られるものの,どの燃焼パ ターンにおいても ESN-MPC と SOM-MPC で顕著な差異は確認されなかった.



(a) Engine start



(b) CDA 2cyl. at 1000rpm



(c) CDA 4cyl. at 2000rpm

Fig. 5.6 Prediction results of ESN at the timing of 10 steps ahead from the current time.

提案手法1(ESN-MPC)と提案手法2(SOM-MPC)について,予測ステップ数に対 するESNの予測結果の傾向を見るため,各条件における対象波形区間のトータルの誤 差をFig. 5.7に示す.Fig. 5.7(a)~(c)は,それぞれエンジン始動時,2気筒休止時,お よび4気筒休止時の結果である.検証に使用した各波形の誤差は,式(4.11)により算出 し,3種類のパターンでそれぞれ10波形分のデータを使用して予測誤差の平均値と誤差 範囲を示した.Fig. 5.7(a)-(c)に示す3種類全ての波形パターンにおいて,横軸に示す 予測ステップ数の増加に伴い予測誤差が増加する傾向が,ESN-MPCとSOM-MPCの どちらについても確認できる.Fig. 5.7(a)のエンジン始動時の条件では,予測ステップ 数に伴う予測誤差の増加傾向はESN-MPCにおいて顕著に現れており,SOM-MPCで 用いたSOMによる分割学習によってESNの予測精度の悪化が抑制できていることが 確認できる.Fig. 5.7(b),(c)に示す2気筒および4気筒休止の条件においても,Fig. 5.7(a)ほど顕著ではないものの,同様の傾向が確認できる.

このことから、学習する波形パターンの違いによる効果の大小はあるものの、SOM-MPCで用いた SOM による ESN の分割学習は、予測ステップ数の増加に伴う ESN の予 測誤差増加を抑制する効果があることを確認した.次に、ESN-MPC と SOM-MPC で 最も大きな差異が生じたエンジン始動時の条件において、予測ステップ数を 30 および 60 ステップ先に設定した場合の ESN による予測波形の結果を Fig. 5.8 に示す.

どの条件においても ESN の予測波形が正解値から外れている箇所が見られるが,予 測ステップ数の違いを示す Fig. 5.8(a) と (b) の比較から, ESN-MPC と SOM-MPC の どちらにおいても,正解値からの差異は予測ステップ数の増加に伴って拡大している傾 向が見られる.また, SOM-MPC では,予測ステップ数に伴う正解値からの差異の拡大 は, ESN-MPC と比較して抑制されていることが分かる.

これらの結果から,SOM-MPC のようにクラスターに分割して個別に ESN の学習を 行えば,学習済のパターンについての予測精度を落とすことなく,別のクラスターに属 する未学習の波形パターンについて ESN の学習を行えることが分かった.











(c) CDA 4cyl. at 2000rpm

Fig. 5.7 ESN estimation error for 10 variations of the test data.



(a) Forward 30 steps ahead



(b) Forward 60 steps ahead

Fig. 5.8 Prediction results of ESN under engine start condition.

5.7 エンジン始動時における SOM-MPC の結果

本節では、エンジン始動時における制御性能について比較する.まず、各制御ステッ プで最適化問題を解く通常の MPC と提案手法 2(SOM-MPC)を比較した後、提案手 法 1(ESN-MPC)と提案手法 2(SOM-MPC)の比較を行う.

本節での制御性能の検証には、外生入力として Fig. 3.20 で示したエンジン始動時のト ルク波形を使用し、学習を要する手法において未学習の波形を使用した. また、エンジ ン始動時における制御周期は、トルク波形のサンプリング周期に合わせて 1ms とし、モ デル予測制御の設計パラメータは、 $Q = diag(1, 1000), \mathcal{R} = diag(1.0 * 10^{-8}, 1.0 * 10^{-8}),$ $H_u = 3, H_p = 4$ とした.

エンジン始動時では、出力トルクの目標値とする参照軌道は0Nmの定常値であり、 エンジントルクの振動が出力軸に伝達しないように制御する.提案手法では、タイム マージンを1ステップ先に設定し、通常のMPCと同等の条件とした.



Fig. 5.9 Comparison of normal MPC and proposed method.

通常の MPC と,提案手法2(SOM-MPC)による結果を Fig. 5.9 に示す. この図か ら,通常の MPC と SOM-MPC は,どちらも出力トルクが0 Nm 付近で安定しており, 目標値に追従する制振性能が得られていることがわかる. このことから,SOM-MPC は 通常の MPC と比較して同等の制御性能が得られていることを確認した.



(a) Forward 10 steps ahead



(b) Forward 60 steps ahead

Fig. 5.10 Comparison of the conventional and proposed controller under the engine start condition.

次に,提案手法1(ESN-MPC)と提案手法2(SOM-MPC)の比較結果をFig. 5.10に 示す.比較として設定したタイムマージンは,10ステップとESNの予測誤差の差異が 大きい60ステップの条件を設定し,検証にはエンジン始動時の未学習波形を使用した.

Fig. 5.10(a) に示す 10 ステップのタイムマージンでは, ESN-MPC と SOM-MPC の 結果に大きな差異はみられず, 同等の制御性能が得られている. 一方, Fig. 5.10(b) に 示す 60 ステップのタイムマージンでは, ESN-MPC では目標トルクから外れるトルク 振動の発生が確認できるが, SOM-MPC ではその振動が抑制されていることがわかる. このことから, タイムマージンの増加に伴う制御性能の低下は, SOM-MPC により抑 制できることを確認した.

また,制御性能が悪化した ESN-MPC のケースについて, Fig. 5.10(b) に示す制御入 力は,外生入力とは異なる周期の微振動を含みながら推移しており,滑らかな制御入力 が得られていないため出力トルクに振動が発生しているものと推察される.一方,それ 以外の条件での制御入力は,モータ1および2のそれぞれで外生入力に応じた適切な制 御指令値が制限値の範囲内で出力されていることが確認できる.

5.8 気筒休止パターンにおける制振制御の結果

ここでは、2種類の気筒休止パターンにおいて、SOM-MPC の制御性能を確認する. 気筒休止の条件では、エンジン始動時の条件ほど ESN の予測波形に大きな差異が認め られなかったため、ESN-MPC との結果比較は割愛する.

制御性能の評価には、Fig. 3.22 および Fig. 3.23 に示した通常燃焼から気筒休止に 移行する 2 種類の気筒休止パターンを外生入力として与え、未学習のデータを使用し た.また、気筒休止時における制御周期は、トルク波形のサンプリング周期に合わせて 0.1ms とし、モデル予測制御の設計パラメータは、 $Q = \text{diag}(1,1000), \mathcal{R} = \text{diag}(1.0 \times 10^{-8}, 1.0 \times 10^{-8}), H_u = 1, H_p = 2$ とした.出力トルクの目標値とする参照軌道は、2 気筒および 4 気筒休止のパターンにおいてそれぞれ 12 Nm および 25 Nm の定常値とし、 気筒休止へ移行するタイミングを含めてトルク振動が伝達されないように目標トルクへ 追従する制御を行う.

2気筒および4気筒休止の条件における設定したタイムマージン毎の結果を,それぞれ Fig. 5.11, Fig. 5.12 に示す.タイムマージンを10 ステップ先に設定した2気筒休止の条件 Fig. 5.11(a) では,出力トルクは目標値である12 Nm 付近で出力され,通常燃焼から気筒休止に移行するタイミングを含めて外生入力によるトルク振動はほとんど伝達されておらず,制振制御が良好に行われていることが確認できる.同様に,Fig. 5.12(a) に示す10 ステップ先の4気筒休止の条件についても,出力トルクは目標値の25 Nm 付近で出力され,制振制御が良好に機能している.

これらの結果から、2種類の気筒休止パターンにおいても、SOM-MPC は 10 ステッ プ先程度のタイムマージンであれば、目標トルクに追従しつつトルク振動を低減できる 良好な制御性能を得られることが確認できた.一方で、タイムマージンの設定を増加さ せた Fig. 5.11, Fig. 5.12 の (b), (c) からは、出力トルクは定常値から外れて振動しは じめる傾向が現れ、タイムマージンの増加に伴い制御性能が悪化していく傾向が確認で きる.これらの制御性能の悪化は、Fig. 5.7 で示した予測ステップ数の増加に伴う ESN の予測精度の低下に起因しているため、ESN 単体で予測精度の改善を行うことで制御 性能の改善が期待できる.

以上から、2種類の気筒休止パターンにおいては、SOM-MPCは10ステップ先程度 のタイムマージンであれば良好な制御性能を得られることを確認した.実用上必要とな るタイムマージンの設定で、要求する制御性能を補償し得るESNの予測精度が得られ る場合について、実システムでの実現が可能であると考えられる.











(c) Forward 60 steps ahead

Fig. 5.11 Control performance under the CDA 2 cyl. pattern with the proposed controller.







(b) Forward 30 steps ahead



(c) Forward 60 steps ahead

Fig. 5.12 Control performance under the CDA 4 cyl. pattern with the proposed controller.

5.9 検証の考察

本章では、ESN の学習において追加データに伴う再学習の際,既学習結果の予測精度 が悪化するという、ESN-MPC の弱点について検証を行った.また,提案手法2として 示した SOM-MPC により,タイムマージンの増加に伴う制御性能の低下を,ESN-MPC と比較して抑制できることを確認した.

検証には3種類の燃焼パターンを使用したが,実車においては走行条件などによって 様々な波形パターンが存在し,未学習の波形パターンについては実用上の予測精度が確 保できないと考えられるため,あらゆる条件の波形パターンを網羅的に学習する必要が ある.網羅的な学習については,提案手法において波形の類似度を SOM の BMU から 計算し,類似度の低い波形群から生成される新規のクラスターについて ESN の学習を 行う手順を繰り返すことでクラスターを増やしていく方法などが考えられる.

クラスター群の検討を行う際,SOM マップ上のクラスター配置や BMU の時系列軌 跡などの情報は,特徴を定量的に捉えることが難しい時系列データについて,補助的な 判断材料として活用することができる.また,タイムマージンを長く設定するほど制御 性能が劣化するため,実用上必要となる制御性能と計算時間のトレードオフを満たすタ イムマージンを設定する必要があると考えられる.さらに,シミュレーションによる波 形データを実機エンジンの波形データに置き換えて学習を行うことで,実機に適応した 制振制御としての活用が期待できる.

5.10 本章のまとめ

本章では、HEV 駆動系を対象としたアクティブ制振制御について、SOM を用いたク ラスタリングを波形の前処理に施した後、ESN による波形学習を各クラスター毎に行う ことで、制御性能の低下を抑制しつつ追加学習を行う SOM-MPC の手法を提案し、そ の制御性能について検証した.評価条件として、V6エンジンを対象としたエンジン始 動時と2気筒および4気筒休止の条件をシミュレーション上で設定し、ESN-MPC との 比較を行った.その際、制御対象の状態のすべてが観測できないことや、観測値にノイ ズが含まれることを想定し、カルマンフィルタと GPR により状態推定を行なった.そ の結果、エンジン始動時と2種類の気筒休止の条件において、SOM-MPC は目標トル クに追従しつつトルク振動を低減できる良好な制御性能が得られることを確認した.ま た、ESN-MPC との比較から、SOM-MPC はタイムマージンの増加に伴う制御性能の低 下を抑制することを確認し、その有効性を示した.

このことから,外生入力が必要な精度で観測および予測が可能で,デッドタイムの補 償や必要な計算時間が設定可能なタイムマージンの範囲内で所定の制御性能が得られる などの条件を満たす場合,SOM-MPCを用いることで,制御周期が短く従来手法では 適用が困難な制御対象にもMPCが適用できる可能性を示した.

6 結言

本論文では,HEV 駆動系におけるエンジンの起動・停止や,気筒休止へ移行する際 の急激なトルク変動に伴うパワートレインの振動を低減することを目的とし,HEV 駆 動系のアクティブ制振制御としてリザバーコンピューティングを用いた外生入力の予測 モデルをモデル予測制御に組み込む方法について検討し,その制御系設計方法について 研究した.得られた結果は各章に要約しているが,その主な結果について総括する.

(1)研究の背景,目的,課題

第1章では,研究の背景,目的について述べた.内燃機関エンジンの開発動向について述べ,HEV駆動系の振動問題に関する主な課題として,つぎの三点を示した.

- 1. 過給ダウンサイジングへの対応
- 2. ロックアップ領域拡大への対応
- 3. 気筒休止への対応

また,通常のモデル予測制御が持つ制約として,実時間で対象とする最適化問題を制 御周期内で解くことができない場合には,実システムへの適用が困難となる本質的な課 題を示し,計算時間に関する課題解決の検討から本研究の方向性を示した.

(2) 波形予測モデルを利用したモデル予測制御の定式化

第2章では、制御対象のモデリングについて、システムの離散時間状態方程式につい て構成要素に基づいた導出過程から定式化を行い、モデル予測制御の枠組みにおいて、 その制御入力を最適化する一連の制御モデルを構築する方法について説明した.また、 計算時間に関するモデル予測制御の本質的な課題の解消に対して、未来におけるシステ ムの状態を精度よく予測するため、外生入力波形の予測方法としてリザバーコンピュー ティングの一種である ESN を用いた時系列データの予測と、観測できない状態および ノイズを含む信号推定のために導入したカルマンフィルタおよびガウス過程回帰 (GPR) をモデル予測制御に組み込む方法を提案手法1 (ESN-MPC) として提案し、その方法 と定式化について説明した.

(3) 制振シミュレーションの評価条件

第3章では、制御性能の評価に用いるトルク波形をエンジン筒内圧シミュレーション により作成する際に行う燃焼のモデリングについて説明し、実機エンジンとの性能曲 線の比較からモデルの妥当性について検証した.ここでは、実際のエンジンでは様々な 外乱や不確定な因子も多数存在し、個体差によるばらつきも大きいため、実機をシミュ レーション上で精度良く模擬することは非常に困難と考えられるが、実機エンジンとエ ンジン筒内圧シミュレーションの性能曲線の比較から、出力特性の定性的な傾向につい てモデルの再現性を確認した.これにより、内燃機関エンジン特有のトルク脈動につい ても波形の特徴について傾向を再現できているものとみなし、制振制御の性能評価に使 用した.また、制振制御の性能評価に使用するエンジントルク波形について、エンジン 始動時と2種類の気筒休止時の波形パターンにおけるトルク振動の特徴的な違いについ て考察を行い、エンジン回転速度を直線的に増加させる条件では、気筒休止のパターン により変化する振動特性への影響をスペクトル解析により可視化を行った.

2気筒休止による燃焼パターンでは、休止しない通常燃焼パターンと比較して、6気筒の基本次数である3次とその整数倍の振動以外にも整数倍の振動次数が新たに発現し、 振動特性への影響があることを確認することで、燃焼パターンの違いによって対応すべき振動特性が異なることを確認した.

また,エンジン始動時と,2気筒分および4気筒分を休止する2パターンの気筒休止 条件による3種類のエンジントルク変動の条件で,制振性能評価に使用するばらつきを もつ複数の出力トルク波形の作成を行ない,燃焼パターンの違いによる振動波形の特徴 について概観した.

(4) 既存のモデル予測制御手法との比較評価

第4章では、第2章で説明した単一のESNを用いるESN-MPCによる提案手法1と、 既存のモデル予測制御手法として作成したEDT-MPCによる制振性能の比較検証を行っ た.制振制御の評価条件として、HEV駆動系に現実的なノイズを想定して作成したエ ンジン始動時のトルク振動を外生入力として与え、数値シミュレーションにより検証を 行った.

まず, ESN による波形予測モデルについてパラメータスタディを行い, 評価する波形 パターンに最適となるパラメータを選定した後, 単一の ESN を用いたエンジン始動時 の予測波形の比較からその精度について検証した. その結果, 現在時刻から遠い未来の 予測となるにつれて, ESN の予測結果は実際の波形からの差異が増加する傾向を確認 した.

次に,提案手法1であるESN-MPCと既存のモデル予測制御手法によるEDT-MPC について,タイムマージンないしは人工デッドタイムを同一の条件で増加させその制御 性能への影響を調査した.この結果から,提案手法1であるESN-MPCは,タイムマー ジンを大きく設定した場合においても安定した制御性能を確保していることを確認し, 既存手法として示したEDT-MPCとの比較からその有効性を示した.また,提案手法 1として示したESN-MPCでは,将来の外生入力波形が大幅に変化する場合において, 比較的長いタイムマージンの条件でも制御性能を改善できることを示した.

既存手法として示した EDT-MPC との計算時間の比較から, ESN-MPC では, タイ ムマージンの設定値によらず同程度の平均計算時間となったことに対し, EDT-MPC で は,人工デッドタイムの増加とともに平均計算時間が長くなる傾向を確認した.これに より,ESN-MPC は既存手法として示した EDT-MPC と比較して計算時間が短く抑え られ,実用上の優位性があることを示した.さらに,ESN-MPC を使用し,HEV 駆動 系において設計変数による制御性能の比較と設計パラメータ変更の妥当性について評価 することにより,設計仕様の初期検討においても提案手法の活用が可能であることを示 した.

これらの結果から,ESN によって得られた予測波形を使用することにより,提案する ESN-MPC は未来のタイミングにおける予測制御に適用が可能であり,既存のモデル予 測制御手法と比較して実用上の優位性があることを示した.

(5) 自己組織化マップを用いた分割学習法によるモデル予測制御

第5章では、SOMを用いたクラスタリングを波形の前処理に施す手法を提案手法2 (SOM-MPC)として提案し、その制御性能について検証した.SOM-MPCでは、ESN による波形学習を各クラスター毎に行うことで、制御性能の低下を抑制しつつ追加学習 を行うことをねらいとし、エンジン始動時と2気筒および4気筒休止による3種類のト ルクパターンを評価条件として、第4章で評価したESN-MPCとの性能比較を行った. その結果、エンジン始動時と2種類の気筒休止の条件において、SOM-MPCは目標トル クに追従しつつトルク振動を低減できる良好な制御性能が得られることを確認した.ま た、ESN-MPCとの比較から、SOM-MPCはタイムマージンの増加に伴う制御性能の低 下を抑制することを確認し、その有効性を示した.

このことから、外生入力が必要な精度で観測および予測が可能であることや、タイムマージンの範囲内で所定の制御性能が得られるなど必要な条件を満たす場合、SOM-MPCを用いることにより制御周期が短く従来手法では適用が困難な制御対象にもMPCが適用できる可能性を示した.

以上のように、本論文では、ESN を用いた外生入力の予測モデルを HEV 駆動系のア クティブ制振制御としてモデル予測制御に組み込む方法について述べ、その適用例を数 値シミュレーションにより示した.また、本研究では、通常のモデル予測制御が持つ計 算時間に関する本質的な課題について、その解決法を検討した.最適化問題を制御周期 内で解けない場合、実システムへの適用が困難となるこの課題に対して、あらかじめ求 めておいた制御入力を必要となる時刻に出力することで、設定された制御周期内で最適 化計算が完了しない場合においても、モデル予測制御の適用が可能となるのではないか という仮説に基づき、提案モデルを検討した.

本研究では、ESN を用いた波形予測モデルと、モデル予測制御を組み合わせた新規 のアクティブ制振手法として SOM-MPC を提案した.提案する SOM-MPC では、検証 に用いたシステムにおいて、タイムマージンの適切な設定範囲内での良好な制振性能を 確認することにより、上述の仮説について検証することができた.計算時間に関するこ の課題の解決は、実問題へのモデル予測制御への適用について、従来の方法では適用で きなかった制御対象に対しても適用の可能性が広げられるため、産業上のモデル予測制 御の適用範囲をさらに拡張することが期待できる.

提案した手法は,HEV 駆動系のアクティブ制振制御に留まらず,モデル予測制御の 適用範囲の拡張により,あらゆるプロセスに関わる最適な運用を担う産業の発展に寄与 し,持続可能な社会の実現および経済の発展の礎となる技術基盤として貢献することが できるものと考える. 今後の課題としては、実エンジンにおける燃焼の制御を含む様々な条件や運転パター ンの学習によりきめ細かい制御を行えるようにすることや、実機による検証を行うこと などが挙げられる.また、今後発展が期待される自動運転車では、ドライバーが運転に 関与する機会が少なくなることに伴い、走行中の振動低減に対する要求が高まることが 予想される.一方で、運転中のエンジンの鼓動や特有の排気音など、ドライバーの感性 や官能に訴えかける価値も移動する目的のみに留まらないモビリティの魅力のひとつで あるため、必要に応じた振動低減技術の選択肢の一つとして実現することが開発の課題 である.今後、これらの課題についても検討していきたい.

謝 辞

本研究の実施にあたっては、多くの方々から御指導や御助言をいただきました.特に, 社会人ドクターとしての受け入れから学位論文の作成を通じて,御懇篤かつ多大な御教 示と御指導を賜りました高橋泰岳教授,ならびに御退官された村瀬一之教授に衷心より 厚く御礼申し上げます.本論文は,福井大学大学院工学研究科総合創成工学専攻に社会 人ドクターとして在籍中に実施した研究をまとめたもので,研究を支えてくださった上 司や同僚,ならびに研究協力者、有益な御助言と励ましのお言葉を賜りました皆様に対 し深く感謝致します.最後に,本研究と会社業務の両立を私生活の面から支えてくれた 家族に心からの感謝を表し,謝辞の締めくくりとさせていただきます.

参考文献

- 「自動車新時代戦略会議 中間整理 平成 30 年 8 月 31 日」, 2018. http://www.meti. go.jp [アクセス日: 2021 年 10 月 11 日].
- (平成 29 年度石油産業体制等調査研究(我が国の自動車部門におけるエネルギー 供給構造等の在り方に関する調査)」調査報告書, 2018. http://www.meti.go.jp
 [アクセス日: 2021 年 10 月 8 日].
- T. G. Leone and Pozar M. Fuel economy benefit of cylinder deactivation sensitivity to vehicle application and operating constraints. <u>SAE Transactions</u>, Vol. 110, p. 2039–2044, 2001.
- 4) Elliott Ortiz-Soto, Andreas Müller, Robert Wang, Sascha Tews, Masaki Nagashima, Andreas Balazs, Matthew Younkins, and Matthias Thewes. 動的気筒休止を用いた 均質希薄燃焼エンジンの低負荷運転領域拡大及び燃費向上. 自動車技術会論文集, Vol. 49, No. 5, pp. 907–913, 2018.
- 5) James McCarthy. Cylinder deactivation improves diesel aftertreatment and fuel economy for commercial vehicles. <u>Proceedings of Internationales Stuttgarter</u> Symposium, pp. 1013–1039, 2017.
- 6) Takayuki Hikita, Saori Mizuno, Takuma Fujii, Yudai Yamasaki, Takuya Hayashi, and Shigehiko Kaneko. Study on model-based control for hcci engine. <u>IFAC-PapersOnLine</u>, Vol. 51, No. 31, pp. 290–296, 2018. 5th IFAC Conference on Engine and Powertrain Control, Simulation and Modeling E-COSM 2018.
- 7) Takayuki Hikita, Saori Mizuno, Yuichiro Tsumura, Tadasu Hashiguchi, Yudai Yamasaki, Sota Umahashi, Yasuto Uesugi, Qiong Ma, and Shigehiko Kaneko. Development of dynamic models for an hcci engine with exhaust gas rebreathing system. In <u>JSAE/SAE 2015 International Powertrains, Fuels and Lubricants Meeting</u>. SAE International, sep 2015.
- 8) V. Velayudham and S. Ravichandran. Torque converter lockup clutch slip modeling in nvh simulation. SAE Technical Paper 2021-01-0704.
- 9) H. Ogawa, E. Hayashi, O. Yoshida, Y. Hayakawa, T. Kuroyanagi, K. Ishikawa, H. Takabayashi, K. Maruo, and T. Fujii. Mechanism of shudder phenomena in torque convertor and system simulation model. SAE Technical Paper 2007-01-0243.
- T. Ryu, K. Matsuzaki, T. Nakae, and Sueoka A. et al. A study on shudder in automatic transmission lock-up clutch systems and its countermeasures. <u>SAE Technical</u> Paper 2011-01-1509.

- 11) Rosbi Sofian, Takahiro Ryu, Kenichiro Matsuzaki, Takashi Nakae, Atsuo Sueoka, Yoshihiro Takikawa, Yoichi Ooi, and Kensaku Kawazu. Occurrence mechanism and suppression method for shudder in automatic transmission powertrain. International Journal of Automotive Engineering, Vol. 5, No. 3, pp. 91–99, 2014.
- 12) H. Martin, A. Kooy, W. Roland, and L. Viktor. Clutch disc with centrifugal pendulum absorber. Auto Tech Review, Vol. 5, No. 4, pp. 26–31, 2016.
- 13) Sungkoo Lee, Suresh Kumar Jayachandran, Yongho Jang, and Dongsoo Lee. Torsional filtration improvement with centrifugal pendulum dmf in rear wheel drive system. <u>International Journal of Automotive Technology</u>, Vol. 10, No. 5, pp. 917– 922, 2019.
- 14) A. Kooy and R. Seebacher. Best-in-class dampers for every driveline concept. <u>Schaeffler Kolloquium 2018</u>, pp. 14-160, 2018. https: //www.schaeffler.com/remotemedien/media/_shared_media/08_media_ library/01_publications/schaeffler_2/symposia_1/downloads_11/ schaeffler_kolloquium_2018_en.pdf[アクセス日: 2021年10月11日].
- 15) Rajneesh Septa and Ravi Verma. Modeling of centrifugal pendulum vibration absorber(cpva) in matlab. <u>International Research Journal of Engineering and</u> Technology, Vol. 04, No. 04, pp. 2333–2336, 2017.
- 野田ほか.新型ガソリンエンジン「skyactiv-g 2.5 気筒休止」の開発.マツダ技報, No. 34, pp. 35–40, 2017.
- 17) M. Rao and C. Sujatha. Design of centrifugal pendulum vibration absorber to reduce the axial vibration of rotating shafts for multiple orders. <u>SAE Int. J. Passeng.</u> Cars, Vol. 13, No. 2, pp. 81–105, 2020.
- 18) W. Reik. Using unconventional means to design new prod-Schaeffler Kolloquium 2010. ucts. 2010,https://vdocuments.mx/ schaeffler-kolloquium-2010-25-en.htmlアクセス日: 2021 年 10 月 15 日].
- 19) S. V. Gusev, W. Johnson, and J. Miller. Active flywheel control based on the method of moment restrictions. <u>Proceedings of the American Control Conference</u>, Vol. 5, pp. 3426–3430, 1997.
- 20) M. Beuschel, M. Rau, and D. Schroder. Adaptive damping of torque pulsation using a starter generator-opportunities and boundaries. <u>Conference Record of the</u> 2000 IEEE Industry Applications Conference, 2000.

- 21) Tito L.M. Santos, Daniel Limon, Julio E. Normey-Rico, and Teodoro Alamo. On the explicit dead-time compensation for robust model predictive control. <u>Journal</u> of Process Control, Vol. 22, No. Issue 1, pp. 236–246, 2012.
- 22) Truc Pham, Robert Seifried, and Christian Scholz. Anti-jerk control of a parallel hybrid electrified vehicle with dead time. <u>IFAC-PapersOnLine</u>, Vol. Volume 50, No. Issue 1, pp. 966–971, 2017.
- 23) R. S. Vadamalu and C. Beidl. Mpc for active torsional vibration reduction of hybrid electric powertrains. <u>8th IFAC Symposium on Advances in Automotive</u> Control AAC 2016, Vol. 49, No. 11, pp. 756–761, 2016.
- 24) A. Draeger, S. Engell, and H. Ranke. Model predictive control using neural networks. IEEE Control Systems Magazine, Vol. 15, No. 5, pp. 61–66, 1995.
- 25) N. Lanzetti, Y. Z. Lian, A. Cortinovis, L. Dominguez, M. Mercangöz, and C. Jones. Recurrent neural network based mpc for process industries. <u>2019 18th European</u> Control Conference (ECC), pp. 1005–1010, 2019.
- 26) Boyang Zhang, Xiuxia Sun, Shuguang Liu, and Xiongfeng Deng. Recurrent neural network-based model predictive control for multiple unmanned quadrotor formation flight. International Journal of Aerospace Engineering, No. 7272387, 2019.
- 27) Y. Pan and J. Wang. Model predictive control of unknown nonlinear dynamical systems based on recurrent neural networks. <u>IEEE Transactions on Industrial</u> Electronics, Vol. 59, No. 8, pp. 3089–3101, 2012.
- 28) K. Xiang, B. N. Li, L. Zhang, M. Pang, M. Wang, and X. Li. Regularized taylor echo state networks for predictive control of partially observed systems. <u>IEEE Access</u>, Vol. 4, pp. 3300–3309, 2016.
- 29) Zhouhua Peng, Jun Wang, and Dan Wang. Distributed containment maneuvering of multiple marine vessels via neurodynamics-based output feedback. <u>IEEE</u> Transactions on Industrial Electronics, Vol. 64, No. 5, pp. 3831–3839, 2017.
- 30) Agustinho Plucenio, Daniel J. Pagano, Augusto Bruciapaglia, and Julio Elias Normey-Rico. A practical approach to predictive control for nonlinear processes. IFAC Proceedings Volumes, Vol. 40, pp. 210–215, 2007.
- 31) Jean P. Jordanou, Eduardo Camponogara, Eric Aislan Antonelo, and Marco Aurelio Schmitz Aguiar. Nonlinear model predictive control of an oil well with echo state networks. <u>IFAC-PapersOnLine (3rd IFAC Workshop on Automatic Control</u> in Offshore Oil and Gas Production OOGP 2018), Vol. 51, pp. 13–18, 2018.

- 32) Huaguang Zhang, Chong Liu, Hanguang Su, and Kun Zhang. Echo state networkbased decentralized control of continuous-time nonlinear large-scale interconnected systems. <u>IEEE Transactions on Systems, Man, and Cybernetics: Systems</u>, pp. 1–11, 2020.
- 33) Chong Liu, Huaguang Zhang, Yanhong Luo, and Hanguang Su. Dual heuristic programming for optimal control of continuous-time nonlinear systems using single echo state network. IEEE Transactions on Cybernetics, pp. 1–12, 2020.
- 34) J. Richalet, A. Rault, J.L. Testud, and J. Papon. Model algorithmic control of industrial processes. <u>IFAC Proceedings Volumes</u>, Vol. 10, No. 16, pp. 103–120, 1977. Preprints of the 5th IFAC/IFIP International Conference on Digital Computer Applications to Process Control, The Hague, The Netherlands, 14-17 June, 1977.
- 35) Charles R. Cutler and Brian L. Ramaker. Dynamic matrix control-a computer control algorithm. IEEE Transactions on Automatic Control, Vol. 17, p. 72, 1979.
- 36) 大塚敏之. モデル予測制御 (発展編; 初学者のための図解でわかる制御工学 ii). シス テム/制御/情報, Vol. 56, No. 6, pp. 310–312, 2012.
- J.M. Maciejowski. Predictive control with constraints. <u>Pearson Education Limited</u>, 2002.
- 38) 大嶋正裕, 加納学. モデル予測制御-iv-制約付きのモデル予測制御. システム/制御 /情報, Vol. 46, No. 11, pp. 702–708, 2002.
- 39) Toshiyuki Ohtsuka. A continuation/gmres method for fast computation of nonlinear receding horizon control. Automatica, Vol. 40, No. 4, pp. 563–574, 2004.
- 40) M. Nanao and T. Ohtsuka. Nonlinear model predictive control for vehicle collision avoidance using C/GMRES algorithm. In <u>2010 IEEE International Conference on</u> Control Applications, pp. 1630–1635, 2010.
- 41) Ningyuan Guo, Xudong Zhang, Yuan Zou, Basilio Lenzo, Tao Zhang, and Dietmar Göhlich. A fast model predictive control allocation of distributed drive electric vehicles for tire slip energy saving with stability constraints. <u>Control Engineering</u> Practice, Vol. 102, p. 104554, 2020.
- 42) 大塚編著, 浜松, 永塚, 川邉, 向井, M.A.S.Kamal, 西羅, 山北, 李, 橋本共著. 実時間 最適化による制御の実応用. コロナ社, 2015.
- 43) Masayuki Fujita, Hiroyuki Kawai, and Mark W. Spong. Passivity-based dynamic visual feedback control for three-dimensional target tracking: Stability and l2-gain performance analysis. <u>IEEE Transactions on Control Systems Technology</u>, Vol. 15, No. 1, pp. 40–52, 2007.

- 44) 氷野康平,橋本智昭,大塚敏之.タイヤカの飽和と荷重移動を伴う四輪車両の非線形
 モデル予測制御.計測自動制御学会論文集, Vol. 50, No. 5, pp. 432–440, 2014.
- 45) Quan Yuan, Jingyuan Zhan, and Xiang Li. Outdoor flocking of quadcopter drones with decentralized model predictive control. <u>ISA Transactions</u>, Vol. 71, pp. 84–92, 2017. Special issue on Distributed Coordination Control for Multi-Agent Systems in Engineering Applications.
- 46) Yi Feng, Cong Zhang, Stanley Baek, Samir Rawashdeh, and Alireza Mohammadi. Autonomous landing of a UAV on a moving platform using model predictive control. Drones, Vol. 2, No. 4, 2018.
- 47) T. Keviczky and G. J. Balas. Receding horizon control of an f-16 aircraft: A comparative study. In <u>2003 European Control Conference (ECC)</u>, pp. 2656–2661, 2003.
- 48) Jinbo Wang, Naigang Cui, and Changzhu Wei. Optimal rocket landing guidance using convex optimization and model predictive control. <u>Journal of Guidance</u>, Control, and Dynamics, Vol. 42, No. 5, pp. 1078–1092, 2019.
- 49) Carlo Alberto Pascucci, Samir Bennani, and Alberto Bemporad. Model predictive control for powered descent guidance and control. In <u>2015 European Control</u> <u>Conference (ECC)</u>, pp. 1388–1393, 2015.
- 50) S.Joe Qin and Thomas A. Badgwell. A survey of industrial model predictive control technology. Control Engineering Practice, Vol. 11, No. 7, pp. 733–764, 2003.
- 51) 藤井卓, 小野貴継, 井上 弘士他. モデル予測制御を対象としたメニーコアプロセッサ 向け投機実行法の制御性能評価. 電子情報通信学会技術研究報告 = IEICE technical report : 信学技報, Vol. 115, No. 398, pp. 49–54, 2016.
- 52) M. Nanao and T. Ohtsuka. Nonlinear model predictive control for vehicle collision avoidance using C/GMRES algorithm. In <u>2010 IEEE International Conference on</u> Control Applications, pp. 1630–1635, 2010.
- 53) Chao Shen, Brad Buckham, and Yang Shi. Modified C/GMRES algorithm for fast nonlinear model predictive tracking control of AUVs. <u>IEEE Transactions on</u> Control Systems Technology, Vol. 25, No. 5, pp. 1896–1904, 2017.
- 54) Tong Wang, Huijun Gao, and Jianbin Qiu. A combined adaptive neural network and nonlinear model predictive control for multirate networked industrial process control. <u>IEEE Transactions on Neural Networks and Learning Systems</u>, Vol. 27, No. 2, pp. 416–425, 2016.

- 55) Yunpeng Pan and Jun Wang. Model predictive control of unknown nonlinear dynamical systems based on recurrent neural networks. <u>IEEE Transactions on</u> Industrial Electronics, Vol. 59, No. 8, pp. 3089–3101, 2012.
- 56) Lei Li, B. Aditya Prakash, and Christos Faloutsos. Parsimonious linear fingerprinting for time series. <u>Proc. VLDB Endow.</u>, Vol. 3, No. 1–2, p. 385–396, September 2010.
- 57) Yufei Tao, Christos Faloutsos, Dimitris Papadias, and Bin Liu. Prediction and indexing of moving objects with unknown motion patterns. In <u>Proceedings of the</u> <u>2004 ACM SIGMOD International Conference on Management of Data</u>, SIGMOD '04, p. 611–622, New York, NY, USA, 2004. Association for Computing Machinery.
- 58) Sepp Hochreiter and Jurgen Schmidhuber. Long short-term memory. <u>Neural</u> computation, Vol. 9, No. 8, p. pp.1735–1780, 1997.
- 59) 犬伏正信, 吉村和之. リザバーコンピューティングに適した力学系の特性と構造. 電子情報通信学会誌, Vol. 102, No. 2, pp. 114–120, 2019.
- 60) Kohei Nakajima. Physical reservoir computing—an introductory perspective. Japanese Journal of Applied Physics, Vol. 59, No. 6, p. 060501, may 2020.
- 61) H. Jaeger. The "echo state" approach to analysing and training recurrent neural networks. <u>GMD Report 148</u>, German National Research Center for Information Technology, 2001.
- 62) W. Maass, T. Natschläger, and H. Markram. Real-time computing without stable states: A new framework for neural computation based on perturbations. <u>Neural</u> Computation, Vol. 14, No. 11, pp. 2531–2560, 2002.
- 63) 大塚敏之. 実時間最適化の考え方と応用. 横幹連合コンファレンス予稿集, Vol. 2017, pp. B-4-5, 2017.
- 64) 申鉄龍, 大畠明. 自動車エンジンのモデリングと制御. コロナ社, 2011.
- 65) 佐々修一. カルマンフィルタのノイズ共分散の不確定性に対するロバスト性. 計測 自動制御学会論文集, Vol. 29, No. 11, pp. 1293–1301, 1993.
- 66) M. Diehl, H. G. Bock, J. P. Schöder, R. Findeisen, Z. Nagy, and F. Allgöwer. Realtime optimization and nonlinear model predictive control of processes governed by differential-algebraic equations. <u>Journal of Process Control</u>, Vol. 12, No. 4, pp. 577–585, 2002.
- 67) C. E. Rasmussen and C. K. I. Williams. <u>Gaussian Processes for Machine Learning</u>. Massachusetts Institute of Technology, 2006.

- 68) 中村勝敏, 茂木克也, 大熊悟, 古川卓儀. 可変圧縮比エンジン用マルチリンク式クランク機構のリンク連成挙動の解析と設計への応用. 自動車技術会論文集, Vol. 52, No. 4, pp. 839–844, 2021.
- 69) 栗林定友, 小松原英範. 新しい可変圧縮比エンジン機構の研究・開発(第2報, 可 変圧縮比エンジン機構の力学解析および振動実験). 日本機械学会論文集, Vol. 85, No. 870, pp. 18–00222–18–00222, 2019.
- 70) C.F. Aquino. Transient A/F control characteristics of the 5 liter central fuel injection engine. In <u>SAE International Congress and Exposition</u>. SAE International, feb 1981.
- 71) 吉田正武. 最適点火時期の熱力学的解析:第4報,出力過程の冷却損失および排気損失と点火時期との関係. 日本機械学会論文集 B 編, Vol. 64, No. 625, pp. 3098–3105, 1998.
- 72) 宋載翼, 小栗康文, 吉田正武, 本望行雄, 五味努. 混合気中の湿度が燃焼におよぼす 影響:第2報, 燃焼期間および点火遅れにおよぼす影響. 日本機械学会論文集 B 編, Vol. 54, No. 498, pp. 478–483, 1988.
- 73) 古濱庄一著. 内燃機関工学. 産業図書, 1970.
- 74) Liuping Wang and Lu Gan. Gain scheduled continuous-time model predictive controller with experimental validation on ac machine. <u>International Journal of</u> Control, Vol. 86, No. 8, pp. 1438–1452, 2013.
- 75) 井山仁志, 須田貴俊, 西頭昌明, 瀬戸洋紀, 向井正和, 滑川徹. ゲインスケジューリングモデル予測制御による HEV の燃費最適化. 計測自動制御学会論文集, Vol. 52, No. 1, pp. 1–10, 2016.
- 76) Shinnosuke Nomura, Yasutake Takahashi, Katsuya Sahashi, Shota Murai, Masayuki Kawai, Yoshiaki Taniai, and Tomohide Naniwa. Power assist control based on human motion estimation using motion sensors for powered exoskeleton without binding legs. Applied Sciences, Vol. 9, No. 1, 2019.
- 77) Teuvo Kohonen. Self-organized formation of topologically correct feature maps. Biological Cybernetics, Vol. 43, No. 1, pp. 59–69, 1982.
- 78) Merja Oja, S. Kaski, and T. Kohonen. Bibliography of self-organizing map (SOM) papers: 1998-2001 addendum. Neural Computing Surveys, Vol. 3, pp. 1–156, 2003.
- 79) Teuvo Kohonen. Essentials of the self-organizing map. <u>Neural Networks</u>, Vol. 37, pp. 52–65, 2013. Twenty-fifth Anniversay Commemorative Issue.

- 80) 阿部貴志, 金谷重彦, 木ノ内誠, 池村淑道. ゲノム dna 配列に潜んでいる生物種の個 性を明らかにする新規な統計数理的手法. 統計数理, Vol. 52, No. 1, pp. 207–215, 1 2004.
- S. Lloyd. Least squares quantization in PCM. <u>IEEE Transactions on Information</u> Theory, Vol. 28, No. 2, pp. 129–137, 1982.

付 録

- 学術雑誌掲載論文
 - H. Ogawa and Y. Takahashi : Echo State Network B ased Model Predictive Control for Active Vibration Control of Hybrid Electric Vehicle Powertrains, Applied Sciences, Vol.11, 6621 (2021).
 - [2] 小川 英樹, 高橋 泰岳: リザバーコンピューティングを用いたモデル予測制 御による HEV パワートレインのアクティブ制振制御, 計測自動制御学会論文 集, Vol.58, No.9, (2022 年 9 月掲載予定).