直噴ガソリンエンジン内の熱流体現象に関する数値シミュレーション

Numerical simulation on the thermo-fluid dynamic phenomenon in cylinder of the gasoline direct-injection engine

桑原 雅貴¹, 大八木 重治^{1*}, Jayan Sentanuhady²、杉田 満春³

Masaki Kuwabara¹, Shigeharu Ohyagi¹, Tetsuro Obara¹, Teruo Yoshihashi¹, Mitsuharu Sugita³ ¹埼玉大学 大学院理工学研究科

Graduate School of Science and Engineering, Saitama University

² ガジャマダ大学工学部(インドネシア)

Faculty of Engineering, Gadjah Mada University

³株式会社 エー・アンド・デイ

A & D Co., Ltd

Abstract

The potential of gasoline direct-injection (GDI) engines for significantly enhanced fuel economy, transient response and cold-start hydrocarbon emission levels has led to a large number of research and development projects that have the goal of understanding, developing and optimizing such engine system. This study deals with the numerical analysis on the thermo-fluid dynamic phenomenon in cylinder of the GDI engine. The analysis is restricted to a period from the compression to the expansion stroke in which include gasoline injection, mixing with air and combustion phenomena. In this study, the combustion process is focused adopting the Weller 3 equation model for the flame propagation in stratified premixed gases.

Key Words: Numerical Analysis, Gasoline Direct-Injection Engine, Stratified Combustion

1. はじめに

近年、化石燃料の枯渇問題や世間の環境問題への 関心の高まりもあり、年々さらに燃費が向上され、 また自動車の排ガス規制がより厳しく規制されて いる。その中で近年、直噴ガソリンエンジン (Gasoline Direct-Injection Engine)が開発され、実 用化されている。このエンジンは、従来使用されて いるポート噴射エンジン(Port Fuel Injection Engine) と異なりシリンダ内に直接燃料を噴射することに より燃費向上や出力向上などの様々なメリットが

Email : ooyagi@mech.saitama-u.ac.jp

生まれるものと考えられている。ポート噴射エンジ ンでの混合気は、吸入ポート内で予混合され、その 一様な混合気をシリンダ内に取り込み点火プラグ により点火する方式であるのに対し、直噴ガソリン エンジンは、直接シリンダ内に燃料を噴射し混合気 を形成する。したがって、混合気は一様ではなく、 燃料濃度に場所的な変化が生じいわゆる成層混合

(Stratified Mixture)の状態になる。シリンダ内のシ リンダに対して水平方向の渦のスワール流(Swirl flow)または垂直方向の渦のタンブル流(Tumble flow)を利用することにより点火位置付近に点火可 能な混合気を形成することにより、通常必要な燃料 より少ない燃料によって燃焼を起こすことができ6

^{* 〒338-8570} さいたま市桜区下大久保255 埼玉大学大学院理工学研究科 電話:048-858-3445 FAX:048-858-3449

るので、通常のガソリンエンジンよりも燃料の消費 を抑え、排出 CO₂の削減が可能である。また、燃料 をシリンダ内に直接噴射することで燃料の気化潜 熱により、効率的に筒内の空気を冷却する(筒内冷 却効果促進)ことができ、シリンダ内の温度を下げ ることにより、充填効率を増加させる効果もある。 燃料を希薄にすることにより耐ノッキング性を向 上できるので、高圧縮比に設定できるのでさらに熱 効率を増加できる効果もある。しかし問題点もあり、 成層燃焼のための可燃層の形成が重要となり、どの ようにして可燃層を所定の場所に所定の時間に形 成するかが課題に挙げられる。また高負荷時の NO_x の増加問題や、高圧噴射のための装備がエンジンを 大きくしてしまうためエンジン自体の重量も増加 してしまうなどの問題点もある。

本研究では、4 ストローク直噴ガソリンエンジン のシリンダ内における熱流体現象、特に、噴射され た燃料の蒸発、混合過程、成層混合気の形成過程、 そしてその気体中の火炎伝播過程に注目し、汎用熱 流体解析ソフト STAR-CD を用いて 3 次元解析する ことにより明らかにしようとするものである。

2. モデル

2.1 基礎方程式と燃焼モデリング

直噴ガソリンエンジンの解析での計算モデルは、 STAR-CD内に実装されているプログラムを使用し、 基本的には、圧縮性流動場を表す Navier-Stokes の式 を用いて噴霧や燃焼に用いる保存式を加えて計算 する。本研究では、圧縮行程開始から膨張行程終了 まで解析する。この過程にはシリンダ内の複雑な流 れ場に燃料を噴射して蒸発させることによる混合 気の形成、火花点火による火炎伝播が含まれており、 それぞれモデル化して解析する。

まずシリンダ内の流れや大小の渦などの複雑な 乱流は、実装された乱流モデルの*k*-εモデルを使用 してモデル化する。STAR-CD で解かれる質量およ び運動量の保存方程式は、以下のように直交座標系 のテンソル形式で表される。式(1)は質量、式(2)は運 動量保存式であり τ_{ij} は応力テンソルである。式(3) は熱化学エンタルピー保存方程式を示す^[1]。

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\rho \ u_j \right) = s_m \tag{1}$$

$$\frac{\partial \rho \ u_i}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\rho \ u_j u_i - \tau_{ij} \right) = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + s_i$$

$$\tau_{ij} = 2\mu \ s_{ij} - \frac{2}{3}\mu \frac{\partial u_k}{\partial x_k} \delta_{ij}$$
(2)

$$\frac{\partial \rho h}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\rho h u_j + F_{h,j} \right) = \frac{\partial p}{\partial t} + u_j \frac{\partial p}{\partial x_j} + \tau_{ij} \frac{\partial u_j}{\partial x_j} + s_h$$
(3)

次に燃料噴射は、シリンダ内の気体中に液体であ る燃料を噴射するため、燃料の蒸発や化学反応によ り複雑な質量移動・熱移動を考慮したラグランジュ モデル(離散型多層流)を用いてモデル化される^[2]。 また、燃料の壁面での反射、付着や気化などもモデ ル化される。

化学反応つまり燃焼は、火炎面積モデルによりモ デル化される。火炎面積モデルの仮定として、炎が 無限に薄く空間を伝播する表面であり、その過程で 種々の物理プロセスの影響を受けるというもので す。この研究で使用している火炎面積モデルは、部 分予混合モデル内の Weller 3-Equation モデルで、 Weller モデル^[3,4]は火炎表面の皺度(Wrinkling factor) こを変数として定義し、皺度を用いた輸送方程式を 解くことにより燃焼過程を計算する。さらに Weller 3-Equation モデルでは、反応の進行度を表す RVB

(regress variable)の輸送から反応速度を計算し、部 分予混合状態では混合分率(mixture fraction)も加 味して燃焼を計算する。また火花点火のプロセスは 複雑で、実際にモデル化するには非常に多くのメッ シュに微細な計算時間も必要となってしまうため、 点火プロセスもモデル化し解析する。式(4)は皺度 Ξ の定義であり、式(5)は Ξの輸送方程式となっていま す。

$$\Xi = \frac{\Sigma}{\Sigma_l} \tag{4}$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial \Xi}{\partial t} + \overline{\mathbf{u}}_{s} \cdot \nabla \Xi - \nabla \cdot \left(\overline{D}_{t} \nabla \Xi\right) &= G\Xi - R\Xi^{2} \\ + \Xi \hat{\mathbf{n}} \cdot \nabla \langle \mathbf{u}_{t} \rangle_{s} \cdot \hat{\mathbf{n}} - \frac{1}{\Xi} \hat{\mathbf{n}} \cdot \nabla \langle \mathbf{u}_{s} \rangle_{s} \cdot \hat{\mathbf{n}} \end{aligned}$$

Table 1 シリンダ	の寸法
Cylinder Bore [mm]	90.0
Cylinder Stroke [mm]	87.0
Cylinder Volume [cc]	590.93



Fig.1 シリンダーモデル

$$+\left(\left\langle S_{l}\right\rangle_{s}\Xi\left(\Xi-\frac{1}{\Xi}\right)+\overline{D}_{l}\nabla\Xi\right)\cdot\frac{\nabla|\nabla b|}{|\nabla b|}$$
(5)

2.2 燃焼室モデル

モデルを図1に示す。モデルは、吸排気バルブや 点火プラグを省略したシリンダとキャビティーの あるピストンクラウンからなり、作成した可変メッ シュで構成されている。表1にシリンダの寸法を示 す。

2.3 燃料噴射モデル

燃料噴射は、シリンダー上部の噴射位置から水平 から 60°傾けられて噴射される。燃料噴射の基本設 定は噴射期間を 40deg BTDC から 30deg BTDC の間 の 10 degCA、噴射速度は 100 m/s、初期粒径は 30 μm とする。

3. 数值解析

3.1 解析条件

解析は、4 ストローク直噴ガソリンエンジンにお いて圧縮行程開始から膨張行程終了までのクラン ク角 0 deg (= BTDC 180 deg) から 360 deg (=ATDC180deg) までを解析した。燃料はオクタン (C_8H_{18})、シリンダ内にタンブル流を仮定し、また EGR を 10 %吸入すると仮定します。計算時間は 0

Table 2 シリンタ内の余	き件
Internal Temperature [K]	353
Cylinder Bore Temperature [K]	400
Cylinder Piston Temperature [K]	500
Engine Revolutions [rpm]	1500
Tumble Flow [rpm]	1500
EGR [%]	10

Table 3	シリン	/ダ内の初期状態	(質量分率)
---------	-----	----------	--------

Fuel	C ₈ H ₁₈	0
	O_2	0.209
Air	CO_2	0
	H_2O	0
	N_2	0.691
NO_X	NO_X	0
	CO_2	0.02
EGR	H_2O	0.01
	N_2	0.07

Table 4	燃料噴射の条件
Table 4	旅行項別の木庁

A/F	25
Cone Angle [deg]	35
Fuel [cc]	40.21
Injection Rate [mm ³ /ms]	36.19
Injection Velocity [m/s]	100
Injection Angle(start) [BTDC]	40
Injection Angle(end) [BTDC]	30

degCA~360 degCA で、計算ステップは 0~130 degCAでは 0.5 degCA ずつで 130~360 degCA では 0.05 degCA とします。点火は 20 BTDC から 10 degCA 間点火するように設定する。表 2, 3, 4 は、空燃比 A/F が 25 の時のシリンダ内、初期状態の温度、質量 分率、燃料噴射条件をまとめたものである。

3.2 解析結果

上記の A/F=25 時の解析結果を以下に示す。図.2 はシリンダ内モデルの断面図で、点火する直前



160degCA 時の混合気の形成状態です。カラーバーは0(青色)から0.3(赤色)で表され、燃料オクタンの混合分率を示す。図3は燃焼の状態を燃焼進行度 RVB を用いて示す。RVB は1の時は未燃を示し、0の時は完全燃焼を示しており、カラーバーは1(青色)から0(赤色)で表されている。

図2はエンジンの圧縮行程の終盤で、噴射された 燃料がシリンダ内の上部、つまり点火位置付近に可 燃層 (燃料の濃い層) を形成していることが分かる。 また図3では、シリンダ内上部の点火位置より火炎 が伝播していく様子が分かる。膨張行程終了の 360degCA では、シリンダ内の端にまだ完全に燃焼 していないところが多少残ってしまっているのが 分かる。

4 おわりに

直接噴射式ガソリンエンジン内部の燃料噴射、混 合気形成、火炎伝播現象などの熱流体現象について、 可変メッシュを用いた3次元数値解析モデルを構築 し、Wellerモデルによる計算を行った。結果は物理 化学的に妥当なものであるが、実験との比較や燃焼 モデルの妥当性については今後の検討が必要であ る。

謝辞

本研究を進めるにあたり、株式会社シーディー・ アダプコ・ジャパン技術コンサルティング部、森田 篤史氏より StarCD に関して御指導いただいたので ここに謝意を表する。

参考文献

[1] Warsi, Z.V.A. 1981. 'Conservation form of the Navier-Stokes equations in general nonsteady coordinates', AIAA Journal, 19, pp. 240–242.

[2] Bracco, F.V. 1985. 'Modeling of engine sprays', SAE Technical Paper Series 850394.

[3] Weller, H.G., Uslu, S., Gosman, A.D., Maly, R.R., Herweg, R., and Heel,B. 1994. 'Prediction of combustion in homogeneous-charge spark-Ignition engines', 3rd Int. Symp. on Diagnostics and Modeling of Combustion in Internal Combustion Engines, Yokohama, Japan, pp. 163-169.

[4] Weller, H.G., Marooney, C.J., and Gosman, A.D. 1990. 'A new spectral-method for calculation of the time-varying area of a laminar flame in homogeneous turbulence', 23rd Symp. (Int.) on Combustion, The Combustion Institute, pp. 629-636.