特集:新型MAZDA3

SKYACTIV-Xを実現する燃焼技術 The Combustion Technology Enabling the SKYACTIV-X Performance

漆原 友則*1	松本 浩太*2	末岡 賢也*3	井上 淳*4
Tomonori Urushihara	Kota Matsumoto	Masanari Sueoka	Atsushi Inoue
丸山 慶士*5	山口 直宏*6	森本 博貴*7	松尾 佳朋*8
Keiji Maruyama	Naohiro Ymaguchi	Hiroki Morimoto	Yoshitomo Matsuo

要 約

SKYACTIV-Xではこれまでに例を見ない高圧縮比を採用した。これにより、部分負荷運転時に圧縮自己着 火燃焼を発現させることによって、高希釈/希薄燃焼を可能とし、実用運転時の燃費を改善することができた。 他方、高負荷条件においては高圧縮比化に伴い、伝ば燃焼に引き続き発生する自己着火燃焼が大きく生じる傾 向となる。SKYACTIV-Xでは全負荷の自己着火燃焼を穏やかにかつ安定的に発生させることにより、高圧縮 比下でも十分な軸トルクを発生させることができた。

部分負荷並びに全負荷で実施したこの火炎伝ばと自己着火の併用燃焼をSPCCI (Spark Controlled Compression Ignition) と呼び,本報ではSPCCI燃焼をどのように実現したかを報告する。

Summary

The Skyactiv-X has made extra-high compression ratio possible compared with conventional gasoline fueled engines. Under a part-load condition, highly diluted/lean mixture combustion was realized with the assistance of compression ignition combustion, resulting in a great improvement in vehicle fuel economy. In the meantime, under a full-load condition, strong auto-ignition tends to occur with the employment of a higher compression ratio. The Skyactiv-X attained sufficient output torque, even with a high compression ratio, with the help of mild and stable auto-ignition combustion under a full-load condition.

The compression ignition combustion triggered by flame propagation, which occurred under both part-load and full-load conditions, has been named SPCCI (Spark Controlled Compression Ignition). In this article, we describe in detail how the SPCCI combustion has been realized.

Key words : Spark Ignition Engine, Homogeneous Charge Compression Ignition, New Combustion Model /New Combustion Model Engine, Performance/Fuel Economy/Efficiency, Mixture Formation/Gas Flow, SPCCI

1. はじめに

HCCI (homogeneous charge compression ignition) 燃 焼に代表される圧縮自己着火燃焼は伝ば燃焼限界空燃比を 超える希薄/希釈混合気を燃焼させることができるため, 次世代の高熱効率燃焼として期待されてきた。一方,圧縮 自己着火燃焼を引き起こすためには高い圧縮開始温度や高 い圧縮比が必要である。圧縮自己着火燃焼のために高い圧 縮比を採用する場合には,全負荷時にノッキングに代表さ れる異常燃焼を回避する何等かの方策が必要である。圧縮 開始温度を高める方策を採用する場合には、HCCI燃焼の 燃焼開始時期が圧縮開始時点の温度圧力等の混合気条件で 決定されるため、高度な可変動弁系で内部EGR量を連続可 変とする等、圧縮開始温度の緻密な制御が必要であった。

今回開発したSKYACTIV-Xでは火花点火伝ば燃焼によっ て圧縮自己着火を制御する新しい燃焼方式SPCCI (Fig. 1) を採用することによって、部分負荷ではHCCI燃焼に必要 な圧縮比より低い圧縮比で自己着火燃焼の利点を活用する

*1~8 エンジン性能開発部 Engine Performance Development Dept.

⁴

一方,高圧縮比を採用した際に問題となる全負荷での異常 燃焼を抑制することができた。合わせて,部分負荷での自 己着火時期制御の課題をシンプルな構成で克服することが 可能となった。

本報では部分負荷並びに全負荷で採用した,SPCCI燃焼 をどのように実現させたかを詳述するとともに,SPCCI燃 焼で得られた性能諸特性を報告する。



Fig. 1 Schematic of the SPCCI Combustion Concept and the Typical Heat Release Curve

2. SKYACTIV-Xにおける燃焼課題

2.1 部分負荷での要求圧縮比

火花点火伝ぱ燃焼に頼らないHCCI (Homogenous Charge Compression Ignition) 燃焼では圧縮上死点付近 において自己着火に至らしめるために,内部EGRを使用し ない場合,高い圧縮比を要求することが知られている⁽¹⁾。

Fig. 2は圧縮上死点にて自己着火を発生させるために必要 な有効圧縮比を計算で求めたものである。例えば機関速度 2000rpm部分負荷BMEP200kPaにおいては20程度の圧縮比 が必要であることがわかる。圧縮比をこのような高い値か ら下げようとする場合には、圧縮開始温度を上げるために 内部EGRを利用する必要があり、任意量の内部EGRを導 入するための高度な連続可変動弁系が必要となる。 SKYACTIV-Xでは複雑な可変動弁系を採用せず、圧縮比 を高める方策を採用することとした。

2.2 全負荷での要求圧縮比

他方, Fig. 2から,機関速度2000rpm 全負荷BMEP1300kPa においては,圧縮比約15にて点火せずに圧縮自己着火する ことがわかる。このことはノック等の異常燃焼なく全負荷 を運転できる圧縮比と,部分負荷で圧縮自己着火燃焼を活 用できる圧縮比との間に大きな乖離があることを示している。

近年部分負荷での高い熱効率要求から,ガソリンエンジンの圧縮比は上昇傾向にある。マツダでは複数のノッキング抑制技術⁽²⁾を投入することによって,自然吸気ガソリン



Fig. 2 Required Compression Ratio for the Auto-ignition at Compression TDC

エンジンSKYACTIV-G にて既に圧縮比14を実用化してい る(Fig. 3)。しかしながら,部分負荷での圧縮自己着火 燃焼で必要とされる高い圧縮比を採用するためには,これ までに開発したノック抑制技術に加えて,さらなる新しい 方策を導入することが必要であった。



Fig. 3 The History of Compression Ratio Improvement

2.3 燃焼課題のまとめ

部分負荷からの圧縮比要求と全負荷からの圧縮比要求は 相反する。圧縮自己着火を応用する部分負荷性能と全負荷 性能を両立させることが最大の燃焼課題である(Fig.4)。



Engine Speed (rpm)



3. 機関諸元

SKYACTIV-Xでは部分負荷性能と全負荷性能の両立性 をかんがみ,ガソリンエンジンとしてこれまでに例のない 高圧縮比16.3を採用した。

SKYACTIV-Xの諸元を燃焼開発のために使用した単気 筒エンジンの諸元と合わせてTable 1に示す。燃焼室形状を Fig. 5に示す。

以下の各章において,部分負荷並びに全負荷の燃焼につ いて詳述してゆく。

Engine Type	Single Cylinder	Inline 4cylinder
Displacement (cc)	500	2000
Bore*Stroke (mm)	83.5 * 91.2	83.5 * 91.2
Compression Ratio	17	16.3
Valve Mechanism	Fully Variable Hydraulic Valve Actuation	Sequential Valve Timing on Intake and Exhaust
Fuel Injection System	Multi hole Central Direct Injection	Multi hole Central Direct Injection
Maximum Injection Pressure (MPa)	100	70
Fuel Octane Number	RON95	RON95
Air Supply System	External Supercharger	Roots Supercharger

Table 1 Specification of the tested Engines



Fig. 5 Combustion Chamber Geometry

4. SPCCI燃焼の部分負荷への適用

4.1 HCCI燃焼の特性と課題

良く知られているように,HCCI燃焼の燃焼位相は吸気 弁閉時期の温度,圧力及び混合気組成で決定される。この ため吸気温度に対する燃焼位相の変化は大きい。Fig.6 は 吸気温度を変化させたときのHCCI燃焼の位相変化を示し たものである。吸気温度を低下させると燃焼位相が大きく 遅角することがわかる。

4.2 SPCCI燃焼の特性

Fig. 7は火花点火伝ば燃焼を先行させて自着火燃焼を発 生させるSPCCI燃焼において、同じく吸気温度を低下させ た場合の熱発生率の変化を示す。図から明らかなように、 SPCCI燃焼では吸気温度による燃焼位相への影響が緩和 されていることがわかる。



Fig. 6 Effect of Intake Air Temperature on HCCI Combustion



Fig. 7 Effect of Intake Air Temperature on SPCCI Combustion

Fig. 8は以上の結果を吸気温度を横軸に取り, 燃焼位相 に対する影響を示したものである。吸気温度に代表される 外乱に対するロバスト性が改善されていることがわかる。



Sensitivities of HCCI and SPCCI

SPCCI燃焼のもう一つの利点は点火時期によって自己着 火燃焼の位相を制御できることである。Fig.9は吸気温度 が変化したときの燃焼位相の変化を示す。同条件にて,吸 気温度ごとに点火時期を変化させて燃焼位相をMBTに制御 することが可能である。Fig. 10はこの結果を示したもので ある。







Fig. 10 Temperature Compensation by Spark Ignition Timing





Fig. 11は燃焼位相-燃焼期間 平面上において,HCCI とSPCCIの比較を行ったものである。背景の等高線は 0次元計算で求めた図示熱効率である。図中HCCIのカーブ は、わずかにA/Fを変化させることによって生じた燃焼位 相、燃焼期間の変化を示す。SPCCIのカーブは点火時期を 変化させることによって生じた同変化を示す。SPCCI燃焼 においてはHCCI燃焼と比較し、燃焼騒音と燃焼安定度に 挟まれる運転可能領域が広いことがわかる。また、燃焼期 間が長いことによって熱効率においても有利であることが わかる。

次にSPCCI燃焼による要求圧縮比の緩和作用について示 す。Fig. 12は火花点火伝ば燃焼の開始時期を横軸に,圧縮 比を縦軸に取り,自己着火燃焼割合がどのような割合にな るかをShell modelを用いて計算したものである。伝ば燃焼 開始時期を遅らせた状態(-10degATDC)では圧縮比17で も自己着火燃焼は発生しないが,伝ば燃焼開始時期を -30degATDCまで進角すると圧縮比16程度で自己着火燃焼 の割合が50%に達することがわかる。



Fig. 12 Auto-Ignition Combustion Fraction as a Function of Compression Ratio and the Propagating Combustion Phasing

以上をまとめるとSPCCI燃焼の特長として以下の3点を 挙げることができる。

- ① 吸気温度等の外乱による燃焼位相への影響が小さい。
- ② 吸気温度等の外乱による燃焼位相への影響を点火時 期で打ち消すことができる。
- ③ 低い圧縮比で自己着火燃焼を発生させることができ、 希薄燃焼限界とEGR限界を高くすることができる。

4.3 A/FリーンSPCCIの燃焼特性

SPCCI燃焼では自己着火燃焼を発生させるため伝ば燃焼 を利用する。伝ば燃焼はHCCI燃焼に比べて濃い混合比を 要求するため、排出NOx濃度が高くなることが懸念される。 また、NOxを下げるために点火点近傍の空年比を薄くする と伝ぱ燃焼速度のサイクル変動が大きくなり、後続する自 己着火燃焼の発生タイミングが変動する原因となる。伝ば 燃焼速度のサイクル変動を抑制することがSPCCI燃焼を成 立させるために重要な要素となる。

Fig. 13は図中に示した運転条件においてSPCCI燃焼を行った際のNOx-BSFCトレードオフ線を示したものである。 A/F30で燃焼安定度を確保するためには、圧縮行程で燃料 を噴射することによって混合気を成層化する方法がある。 この場合,図中

ので示す高い排出NOx濃度が発生する結果となった。

伝ば燃焼の安定度を高めるためにスワールコントロール バルブを閉じて乱流を形成させると、混合気の成層化に依 存する必要性が小さくなり、NOx-BSFCトレードオフ線は 大きく改善することができる(図中■)。

更に,燃料噴射を2回に分割し,混合気の最適配置を図ることでNOx-BSFCトレードオフは更に改善する(図中▲)。

Fig. 14は, DOE (Design of Experiment, 実験計画法) を使用して最終的なキャリブレーションを導いた過程を示 す。Fig. 14中の白破線はFig. 13中の▲のトレードオフ曲線 に相当し, 最終的に白丸で示す燃料噴射時期並びに分割比 を採用した。

Fig. 15は同じくDOEを使用して導いた,希薄燃焼域高 負荷での噴射キャリブレーションに対応する燃焼室内混合 気分布(CFD計算結果)を示す。希薄燃焼域高負荷では複 数の噴射を組み合わせることによりおおむね均質の混合気 を形成している。また,点火プラグ周辺には燃焼安定化の ため,やや濃い混合気が準備されていることがわかる。



NOx (ppm)

Fig. 13 NOx-BSFC Tradeoff in SPCCI Combustion and Its Improvement



Approach



Fig. 15 An Example of the Attained Mixture Distribution through DOE Approach

5. SPCCI燃焼の全負荷への適用

5.1 全負荷でのSPCCI燃焼課題

部分負荷SPCCI燃焼では自己着火燃焼を誘発するために 火花点火伝ば燃焼を利用した。逆に、全負荷では自己着火 燃焼の抑制と緩慢化が必要となる。火花点火伝ば燃焼速度 のサイクル変動は自己着火燃焼の位相変動を引き起こし、 自己着火燃焼割合の変動や自己着火燃焼に伴うCPL (Cylinder Pressure Level)の悪化を招いてしまう。この ため、伝ば燃焼の安定が重要である点は部分負荷SPCCIと 同様である。

まとめると、全負荷SPCCI燃焼においては

- 自己着火燃焼の緩慢化
- ② 自己着火燃焼の安定化(伝ぱ燃焼の安定化)
- 自己着火燃焼の抑制

の3つが重要な課題となる。

5.2 SPCCI燃焼の特性

Fig. 16(a)は、図示の運転条件にてEGR無でプレイグニッション限界の充填効率で運転したときの熱発生率を10サイクル分重ねて示したものである。伝ば燃焼が早く急激な自己着火燃焼を伴うサイクルと伝ば燃焼が遅く熱発生率が緩慢すぎるサイクルとが混在していることがわかる。点火進角は、伝ば燃焼が早く急激な自己着火燃焼を伴うサイクルで発生する高いCPL (Cylinder Pressure Level)によって実質的に制限される。

自己着火燃焼の抑制と緩慢化のためには外部EGRが有効 である。Fig. 16(b)は、9%の外部EGRを加えたときの熱発 生波形の重ね書きを示す。なお、充填効率は同じくプレイ グニッション限界にセットしている。Fig. 17は外部EGRを 加える等の改善策を施したときのプレイグニッション限界 充填効率を示す。外部EGRを加えることによって充填効率 を10%改善することができている。しかしながら,外部 EGRを加えることによって自己着火が抑制され充填効率を 向上させることができたものの,熱発生のばらつきは一層 悪化していることがわかる。

Fig. 16(c)は、外部EGRを付与した上で、スワールコン トロールバルブを閉じることによってスワールを付与した 場合の熱発生率を示す。伝ば燃焼のサイクル変動が低減さ れ、それにともなって自己着火燃焼の時期・量ともに安定 する。急激な熱発生が抑制されると同時に燃焼が緩慢すぎ るサイクルを削減することができていることがわかる。



(a) Baseline Heat Release



(b) Moderation of Auto-ignition Combustion by EGR Addition







次に一層の自己着火抑制のための圧縮行程燃料噴射の効 果について説明する。自己着火の抑制のためにはエンドガ スの冷却が有効である。エンドガスを冷却するための手段 として濃い燃料を燃焼室周辺部に配置し,燃料の気化潜熱 によって局所の混合気温度を下げる手段が考えられる。

SKYACTIV-Xでは燃焼室中心に配置された直接式燃料 噴射弁とスワール流動,そして圧縮行程の適切な時期の燃 料噴射との組み合わせによって,燃焼室周辺部に円環状の 濃い混合気を配置することが可能である。

Fig. 18はTable 2 に示す計算条件にて, 筒内混合気の当量 比分布を計算したものである。燃料噴射時期を適切に選択 することによって, 燃焼室周辺のエンドガス部に濃い混合 気を配置できていることがわかる。

Engine Speed	2000 rpm	
Charging Eff.	114%	
Ext. EGR	9 %	
Swirl Control Valve Position	15 %	
Overall A/F	12.8	
Fuel Pressure	30 MPa	
Start of Injection	270 / 90 degBTDC	
Injection Amount	9:1	

Table 2 Calculation Condition



Fig. 18 Mixture Equivalence Ratio Distribution in Combustion Chamber Aimed for End Gas Cooling

Fig. 19 はこれまでに述べた,外部EGR,スワール流動 の付与,圧縮行程噴射によって達成できた機関性能,すな わち,プレイグニッション限界充填効率とその時の図示平 均有効圧力の変動の推移を示す。圧縮行程噴射を組み合わ せることによって,一層の充填効率の向上と燃焼安定度の 改善が図れていることがわかる。

以上示したように、全負荷においてもSPCCI燃焼を使用 することによって目標性能を達成することができた。



Fig. 19 Achieved Charging Efficiency and Combustion Stability at Full Load

6. SPCCI燃焼の適用結果

Fig. 20 は機関速度2000rpmにおいて低負荷から高負荷 に至る各負荷の熱発生率の変化を示したものである。充填 効率70%までおおむねMBTを維持しながら希薄燃焼を実現 し、充填効率70%以上ではCPL (Cylinder Pressure Level) を許容値に抑えるために燃焼位相をリタードしながら、安 定した自己着火燃焼を伴って運転できていることがわかる。



Fig. 20 SPCCI Heat Release Development with the Engine Load Increase

Fig. 21 は最終的に達成された燃費率を示す。 これまでのエンジンに対して大幅な燃費率改善を行うこと ができた。



Fig. 21 Achieved Specific Fuel Consumption at 1500 rpm

7. まとめ

SKYACTIV-Xではガソリンエンジンとしてこれまでに 例のない高圧縮比16.3を採用した。

火花点火伝ば燃焼後に, 圧縮自己着火燃焼を発現させる こと(SPCCI)によって,部分負荷運転時に高希釈/希薄 燃焼を可能とした。更に,火花点火伝ば燃焼を併用するこ との効果により,温度圧力等に対するロバスト性を改善す ることが可能となった。

高負荷条件においては,自己着火燃焼を緩慢にかつ安定 的に発生させることが可能となり,高圧縮比でも十分な軸 トルクを発生させることができた。

以上のように、SKYACTIV-Xでは内燃機関の理想に向 けた歩みを更に進めることができた。今後は「優れた環境 性能」と「走る歓び」のために高圧縮比技術と希薄燃焼技 術の開発を一層前進させることによって、豊かな社会の実 現に貢献していく。

参考文献

- Koji Hiraya et al. : A Study on Gasoline Fueled-Compression Ignition Engine ~ A Trial of Operation Region Expansion, SAE Paper 2002-01-0416 (2002)
- (2) Masahisa Yamakawa et.al: Combustion Technology Development for a High Compression Ratio SI Engine, SAE Paper 2011-01-1871

■著 者■



漆原 友則





井上 淳

森本 博貴

丸山 慶士



松尾 佳朋



末岡 賢也



山口 直宏