科学研究費補助金研究成果報告書

平成21年 5月25日現在

研究種目:基盤研究(
研究期間:2007~2008	3		
課題番号:19560213			
研究課題名(和文)	放射加熱による燃料液滴の蒸発・爆発の実験および数値解析		
研究課題名(英文)	Experiments and Numerical Simulation on Fuel Droplet Evaporation and Explosion Caused by Radiation Heating		
研究代表者			
野村 浩司 (NOMURA HIROSHI)			
日本大学・生産工学部・教授			
研究者番号:30246847			

研究成果の概要:

炭酸ガスレーザを放射加熱源とし、ヘプタン、デカン、ドデカン.エタノール、および水液 滴の放射加熱蒸発および爆発を実験的に調べた.初期加熱期間後の液滴直径半減時間を液滴の 放射加熱蒸発の速さを示す尺度として用いた.放射出力密度の高い条件では、ヘプタン、デカ ンおよびドデカン液滴に、初期液滴直径が大きい場合に爆発現象が観察された.放射加熱蒸発 の数値シミュレーションを行うため、液滴の放射エネルギー吸収割合を実験的に見積もった.

交付額

(金額単位:円)

	直接経費	間接経費	合 計
2007年度	2, 000, 000	600, 000	2, 600, 000
2008年度	1, 500, 000	450, 000	1, 950, 000
年度			
年度			
年度			
総計	3, 500, 000	1, 050, 000	4, 550, 000

研究分野:工学 科研費の分科・細目:総合工学・航空宇宙工学 キーワード:燃焼,蒸発,放射エネルギー,噴霧,微小重力環境

1. 研究開始当初の背景

燃焼過程における放射の影響は、無視され ることが多かった.しかしながら、数値計算 の進展や、希薄燃焼の実用化にともなう燃焼 限界の知見の拡大により、放射が燃焼過程で 重要な役割を果たしていることが明らかに なりつつある.

2.研究の目的 噴霧燃焼過程において火炎からの放射が 液滴蒸発に及ぼす影響について,大気圧雰囲 気および火炎からの放射が強くなる高圧力 雰囲気で調べる.実機の燃焼圧力が燃料の臨 界圧力を超えている場合が多いことを考慮 し,亜臨界圧力から超臨界圧力雰囲気まで, 実験を行う.蒸発挙動と蒸発速度に及ぼす放 射エネルギー密度と初期液滴直径の影響を 実験的に明らかにする.結果を考察すること により,簡便かつ適切な数値モデルを作成し, 現象の詳細な考察を行う.

研究の方法
 図1に大気圧実験用装置概略を示す. 放射
 加熱源として, CO₂ レーザ(中心波長 10.6

μm)を用いた.これは、火炎からの放射に は二酸化炭素からの放射が多く含まれてい ることと,ほぼ単一波長なので実験結果の解 析が行いやすいことなどの理由による.液滴 を懸垂する懸垂線には、CO2 レーザの放射を ほぼ 100% 反射する金線(直径 10 µm)を用 いた. X 字型懸垂線に初期液滴直径 0.6 mm の液滴を懸垂した.高圧雰囲気でも放射加熱 実験が行える装置を製作した、高圧容器内部 に挿入するモジュール(懸垂線, 懸垂線移動 装置および液滴生成装置)概略を図2に示す. 液滴の生成を遠隔操作で行えるようにした. 高圧雰囲気での液滴蒸発は自然対流の影響 を大きく受ける.また,液滴が臨界状態に近 づくと, 懸垂線への付着力が低下し, 落下し てしまう問題がある.通常重力環境での実験 と平行して, 微小重力環境での蒸発実験のた めに、微小重力実験用装置を設計・製作した. 微小重力実験装置概略を図3に示す.前述の モジュールを高圧容器内部に設置した. バッ テリーおよび CO2 レーザは,実験装置の上に プラットホームを設け、設置することとした. 得られた実験結果から、放射級数割合に関 して半実験式を導き出し,液滴蒸発シミュレ ーションプログラムに組み込み, 放射加熱蒸 発に関する数値シミュレーションを行った.

4. 研究成果

炭酸ガスレーザを放射加熱源とし, ヘプタ ン,デカン,ドデカン.エタノール、および 水液滴の放射加熱蒸発および爆発を実験的 に調べた. 初期加熱期間後の液滴直径半減時 間を液滴の放射加熱蒸発の速さを示す尺度 として用いた. 放射出力密度の高い条件では, ヘプタン,デカンおよびドデカン液滴に,初 期液滴直径が大きい場合に爆発現象が観察 された. 放射加熱蒸発の数値シミュレーショ ンを行うため,液滴の放射エネルギー吸収割 合を実験的に見積もった. 初期液滴直径が 0.6 mm 以上の液滴においては、放射エネル ギーの吸収割合が初期液滴直径に依存せず にほぼ一定であることがわかった. 放射加熱 蒸発の数値シミュレーションにおいては、液 滴直径が 0.6 mm 以下まで計算をする必要が あるため, 吸収割合について後述の半実験式 を仮定して計算を行い、液滴直径履歴を求め た. この点については改善の余地があると考 えている.

高圧力雰囲気実験においては、微小重力環 境で放射加熱蒸発実験を行うための実験装 置を完成させた.観察用窓ガラスでの放射エ ネルギー吸収が大きく、2.5 sの微小重力時間 (COSMOTORE 落下塔、北海道赤平市)で 蒸発が完了するような実験はできなかった. この点は今後の課題である.放射加熱蒸発の





図3 微小重力実験装置.

参照データとして有用な,高温高圧雰囲気液 滴蒸発データをデカンおよびヘキサデカン について,2.5 sの微小重力実験で取得した.

(1) 放射加熱による燃料液滴の爆発

図3に,放射出力密度が1.25 W/mm²の条件で放射加熱された正ヘプタン液滴の連続

写真を示す.爆発現象の撮影にはイメージイ ンテンシファイア付き高速度ビデオカメラ (露光時間: 37 µs, フレームスピード: 3500 fps) を使用し, 懸垂線を水平に設置し た. 液滴の懸垂線が初期液滴直径は 0.88 mm である.1 コマ目は放射加熱を開始した直後 の液滴であり、液滴温度はほぼ室温である. 放射加熱開始から 8.91 ms 後に, 液滴の左下 から急激な蒸気の吹き出しが起こり、8.94 ms 後に爆発して微細液滴が飛散しているこ とがわかる.このことより、放射加熱により 液滴は内部まで加熱されており、蒸発潜熱や 雰囲気との熱伝達により冷却されている液 滴表面より高温になっていることが示唆さ れる. 液滴の爆発は、初期加熱期間において 液滴直径が液滴の熱膨張により最大になっ た後,短い時間を経て起こった.

図5に,放射加熱中に液滴が爆発する条件 を放射出力密度と初期液滴直径の関係で示 す.エラーバーは,同じ放射出力密度で爆発 しない最大液滴直径と爆発する最小液滴直 径を示しており,それらの平均値がプロット で示されている.高沸点の試料ほど,放射出 力密度と初期液滴直径が大きい条件で爆発 する傾向を示している.水およびエタノール を資料として用いた場合には,本研究の液滴 初期直径および放射出力密度の範囲におい て,爆発は観察されなかった.

本報では、爆発直前の液滴直径(以後、爆 発液滴直径)と爆発するまでの所要時間(以 後,爆発誘導時間)をそれぞれ dex, τexとし た.図6は、図5の爆発領域内で測定された 爆発液滴直径を初期液滴直径で除した無次 元爆発直径と放射出力密度の関係を示して いる.爆発直径を初期液滴直径で除している のは,同一放射出力密度において初期液滴直 径と爆発直径が比例関係にあることが実験 結果から確認されたからである.放射出力密 度が大きいほど,爆発直径は増大し,初期液 滴直径に近づくことがわかる.いずれの条件 においても、初期加熱期間に起こる液滴の熱 膨張により液滴直径が最大となった後に爆 発が起こり,放射出力密度が大きい条件ほど, 最大直径となった後の早い時期に爆発が起 こった. 放射出力密度が大きくなるのに伴っ て爆発液滴直径が初期液滴直径に近づくの は、爆発誘導時間が短くなり、爆発するまで の液滴蒸発量が少なくなっているからと考 えられる.このため、蒸発潜熱による液滴の 冷却が少ないことで液滴内部の温度上昇が 促進されていると推察される.

図7は、初期液滴直径で正規化した爆発誘 導時間と放射出力密度の逆数の関係を示し ている.爆発誘導時間を初期液滴直径で除し ているのは、同一放射出力密度において初期 液滴直径と爆発誘導時間の関係が、初期液滴 直径0.6 mm以上ではほぼ比例関係であるこ



とが実験結果から確認されたからである.爆発誘導時間は放射出力密度の逆数にほぼ比例して増大することがわかる.また,爆発誘 導時間は、ヘプタンが一番短く、デカン、ド デカンの順に長くなることがわかる.これは、 初期液滴温度から沸点に達するまでに必要 なエネルギーが沸点の高い燃料の方が大き いからであると考えれる.液滴が爆発するま でに吸収する放射エネルギーが全て液滴の 温度上昇に使われ、液滴が沸点に達すると爆 発すると仮定した場合、次式が成り立つ.

$$\eta_{\rm r} \frac{\pi}{4} d_0^2 \dot{q} \tau_{\rm ex} = \frac{\pi}{6} d_0^3 \rho_l c \left(T_{\rm b} - T_0 \right)$$
(1)

ここで、 η_r は液滴の放射エネルギー吸収割合、 $\rho_I \ge c$ は液体燃料の密度と比熱であり、液滴 温度に依存しないとする.放射エネルギー吸 収割合は、液滴に吸収されたエネルギーが液 滴に照射された全放射エネルギーに占める 割合と定義した.液滴が放射エネルギーを反 射も透過もしない場合、放射エネルギー吸収 割合は1である. $T_0 \ge T_0$ は液滴の初期温度 と沸点である. この式を変形して、正規化さ れた爆発誘導時間と放射出力密度の関係を 求めると

$\tau_{\rm ex}$ _	$2\rho_l c \left(T_{\rm b}-T_0\right)$	(2)
\overline{d}	$3\eta_r\dot{q}$	(2)

となる.正規化された爆発誘導時間が放射出 力密度の逆数に比例することを示しており, 図7の実験結果に一致する. ヘプタンとデカ ンの結果を例に比較すると、両者の直線の傾 きが異なるのは,式(2)の(Tb - Tb)が,デ カンの場合, ヘプタンの場合に対して約2倍 大きいことが要因であると考えられる.非常 に簡単なモデルではあるが、実験結果をうま く説明していることがわかる.このことより, 実験に使用した燃料の場合、初期液滴直径が 0.6 mm 以上の液滴においては、放射エネル ギーの吸収割合が初期液滴直径に依存せず にほぼ一定であることがわかった. 同様な傾 向は、他研究者の放射吸収割合の数値計算に 関する報告にも示されている. また, 液体密 度および比熱(室温と沸点の平均温度の物性 値を使用)を代入し、図7の直線の傾きから 放射エネルギー吸収割合ηrを算出した. その 結果, ヘプタン液滴の場合はŋrが 0.54, デカ ン液滴の場合は 0.68 , ドデカン液滴の場合 は 0.68 であった. ヘプタン液滴の場合, 爆発 に至るまでに蒸発潜熱で奪われた熱エネル ギーの影響でηr が小さく見積もられている 可能性がある.

(2) 放射加熱による燃料液滴の蒸発

図8に、初期液滴直径がほぼ等しく、燃料 が異なる液滴直径履歴を示す.放射出力密度 は0.66 W/mm²である.雰囲気との熱伝達が 支配的な蒸発の液滴直径履歴と比較するた め、縦軸は液滴直径の2乗とした.いずれの 燃料においても初期加熱期間が存在し、液滴 の熱膨張が観察された.沸点の高い燃料ほど、 初期加熱期間が長くなっていることがわか る.初期加熱期間後、液滴直径の減少率は大 きくなり、ほぼ一定値に近づいた後、蒸発末 期に急激に小さくなる.放射加熱蒸発の場合、 d²法則が成り立っていないことがわかる.非 常に小さい液滴では、放射加熱感影響はほと んど無く、無放射加熱蒸発にほぼ等しい蒸発



速度を示すと考えられる.

放射加熱蒸発においても,液滴寿命を蒸発 の速さの指標として用いることは可能であ るが、液滴直径が小さくなると蒸発速度が非 常に遅くなるので, 放射加熱が液滴蒸発に及 ぼす影響を調べるのには適当ではないと判 断した. 放射加熱開始から液滴直径が初期直 径の半分になるまでの時間thd から初期加熱 時間を除いた時間_{thd0}(以下,液滴直径半減 時間)を本報では蒸発の速さの指標として用 いた. 初期加熱時間τi は, 放射加熱開始から 液滴直径が熱膨張を経て再び初期液滴直径 になるまでの時間と定義した.図9に初期加 熱時間と初期液滴直径の関係をデカンにつ いて示す.図には、初期加熱期間経過後に爆 発した液滴のデータも含まれている. 初期加 熱時間は、放射出力密度の増大に伴って単調 に増大する.また,同じ放射出力密度で比較 すると, 沸点の高い燃料ほど初期加熱時間が 長いことがわかる. 初期加熱期間では, 吸収 する放射エネルギーが全て液滴の温度上昇 に使われると仮定した場合,式(2)と同様に次 式が成り立つ.

$$\eta_{\rm r} \frac{\pi}{4} d_0^{\ 2} \dot{q} \tau_{\rm i} = \frac{\pi}{6} d_0^{\ 3} \rho_l c \left(T_l - T_0 \right) \tag{3}$$

ここで, Tiは初期加熱期間終了時の液滴温度 である. 初期直径が 0.6 mm より小さい範囲 では、初期直径の増大に伴って液滴の放射エ ネルギー吸収割合が増大すると考えられる. そのため、初期液滴直径の増大に伴って、液 滴表面からの熱放出量と放射エネルギーの 吸収量のつり合う液滴温度が高くなり、初期 加熱期間が増大したと考えられる. 初期直径 が 0.6 mm より大きい範囲では, 前述のよう に液滴の放射エネルギー吸収割合はほぼ-定と考えられるので、液滴表面からの熱放出 量と放射エネルギーの吸収量はどちらも液 滴直径の2乗に比例する.よって初期加熱期 間終了時の液滴温度はあまり変化せず、初期 加熱期間は式(3)に示されるように、初期液滴 直径の増大に伴って増大すると考えられる.

放射出力密度を変化させ, τhd0 と初期液滴 直径の関係を調べた結果をデカンについて 図 10 に示す. 図中の破線は, 室温で蒸発す る燃料液滴の蒸発係数を計測し、放射加熱を 行わない場合(無放射加熱)のThdo を初期液 滴直径の関数として示している.図には、図 5 の境界線近傍で爆発しなかった液滴のデー タも含まれている. 放射出力密度の大きい条 件におけるデカン液滴の場合, τhd0 は単調に 増大した. 放射出力密度が小さい条件では, **Thd0** が極小値を示した. **Thd0** が極小値を示す 初期液滴直径は、放射出力密度が大きい条件 ほど小さかった. 図には示していないが, 実 験の初期液滴直径範囲においては、ヘプタン 液滴のthdo は放射出力密度の増大に伴って単 調に増大した. 初期直径が1mmのデカン液 滴が800Kの大気圧静止雰囲気で蒸発する場 合のThdoが 2.5 s であることより, 初期液滴直 径の大きい範囲では低い放射出力密度の条 件においても初期加熱期間終了後の液滴温 度がほぼ沸点であることが推察される. 初期 液滴直径の増大に伴ってτhd0 が急激に減少す る初期液滴直径の範囲では、初期液滴直径の 増大に伴って放射エネルギー吸収割合が増 大し、液滴表面からの熱放出量と放射エネル ギーの吸収量のつり合う液滴温度が高くな るため、液滴表面の蒸気圧が上昇し、Thd0 が 減少すると考えられる.その後, thdo が増大 するのは、放射吸収割合がほぼ一定になり、 初期液滴直径の増大に伴ってthd0の間に蒸発 する燃料の量が初期直径の3乗に比例して大 きくなるのに対して放射エネルギーの吸収 量は2乗でしか大きくならないためだと推察 される. また, 放射出力密度の低い条件では 蒸発に時間を要するため、蒸発潜熱以外で液 滴が放出する熱量の増大もThdo を増大させる 原因の一つと考えられる. Theo が極小値を示 す初期液滴直径が放射出力密度の大きい条



件ほど小さいのは, 初期液滴直径が小さい範 囲で液滴温度が沸点もしくはその放射出力 密度の最大液滴温度に達してthd0 が極小とな り、その後は初期液滴直径の増大に伴う放射 エネルギー吸収割合の増大よりThd0の間に蒸 発潜熱により消費される熱量の増大が上回 って, thd0 が増大したと考えられる. さらに 初期液滴直径を小さくして実験を行えば、放 射加熱の影響が雰囲気との熱伝達の影響に 比べて無視できるくらい小さくなり、初期加 熱期間終了時の液滴温度が下がってthdo を示 す曲線は無放射加熱蒸発のτhd0 を示す破線に 一致すると推察される、すなわち、初期液滴 直径の増大に伴ってThd0 が急激に減少する初 期液滴直径の範囲は、初期加熱期間終了時の 液滴温度が沸点まで上昇する範囲であると 考えられる.

 $\tau_{hd0} \ge \dot{q}$ の逆数の関係を,初期液滴直径が 0.6 mmの液滴について図 11 に示す.初期液 滴直径が 0.6 mmの液滴の τ_{hd0} は,図 10 のプ ロットを内挿して求めた. ヘプタン液滴の場 合は図に示された \dot{q} の逆数の範囲において, デカン液滴とドデカン液滴の場合は約 2 W⁻¹mm²まで, τ_{hd0} は \dot{q} の逆数の増大に比例 して増大する.また、燃料種によるthaoの違いはあまり見られない.これは、放射エネル ギーの吸収割合と密度、蒸発潜熱の積が燃料 種によって大きな差がなく、吸収された放射 エネルギーがほぼ全て蒸発潜熱に使われているからだと考えられる. *q*の逆数が大きく なると、すなわち放射出力密度が小さくなる と、プロットは直線の上方に外れ、thaoが大 きな値を示すようになる.これは、液滴温度 が沸点に達しておらず、蒸発潜熱以外で液滴 表面から奪われる熱エネルギーが吸収した 放射エネルギーに対して相対的に大きいこ とが原因と考えられる.

(3) 放射加熱蒸発のシミュレーション 実験結果を元に,放射加熱割合η_rの半実験 式を考案し,放射加熱蒸発の数値モデルの構 築を試みた.用いた放射加熱割合の式は,

$$\eta_{\rm r} = \eta_{\infty} \left(1 - e^{-\varepsilon d} \right) \tag{4}$$

とした.ここで、 η_{∞} は液滴直径が十分に大きい場合の放射加熱割合であり、 ϵ は定数であ



図 11 液滴直径半減時間と放射出力密度の逆数の関係.



図 12 液滴直径履歴の実験結果とシミュ レーション結果の比較.

る.両定数とも,現段階では実験結果から推定した値を用いてシミュレーションを行っている.デカン液滴について,初期加熱期間以降のシミュレーションを行った結果の一例を図12に示す.η∞は,実験結果から0.7とした. εを適切に選べば,液滴直径履歴を定性的に良く表すことができる. εの適切な決め方と非定常性が強い初期加熱期間の数値 モデル化の検討を今後の課題とする.

5. 主な発表論文等

(研究代表者、研究分担者及び連携研究者に は下線)

〔雑誌論文〕(計 2件)

- 鈴木真人,<u>野村浩司</u>,橋本望,<u>氏家康成</u>, バイオマス燃料液滴の蒸発・燃焼と微小 重力実験装置の開発,日本液体微粒化学 会誌微粒化,Vol. 17, No. 58, pp. 38-44, 2008,査読有.
- ② <u>野村浩司</u>,原 将史,<u>氏家康成</u>,放射加 熱による単一懸垂燃料液滴の蒸発と爆発, 日本液体微粒化学会誌微粒化,Vol. 17, No. 57, pp. 3-9, 2008,査読有.

〔学会発表〕(計 2件)

- <u>野村浩司</u>,高圧環境下における点火・燃 焼現象解明のための共通微小重力実験装 置を用いた研究の報告,第24回宇宙利用 シンポジウム,2009年1月15日,相模原.
- ② <u>野村浩司</u>,放射加熱による単一懸垂液滴の蒸発実験と放射吸収率の考察,第45回 燃焼シンポジウム,2007年12月5日,仙 台.

[その他]

ホームページ

http://kenkyu-web.cin.nihon-u.ac.jp/Pro files/IA/0004420/profile.html

6.研究組織
(1)研究代表者
野村浩司 (NOMURA HIROSHI)
日本大学・生産工学部・教授
研究者番号: 30246847
(2)連携研究者
氏家康成 (UJIIE YASUSHIGE)
日本大学・生産工学部・教授
研究者番号: 20060197