產業安全研究所研究報告

RESEARCH REPORT OF

THE RESEARCH INSTITUTE OF INDUSTRIAL SAFETY

RR-20-5

管路の拡大による気体爆毒波の中断 (第1報)

---アセチレン・酸素爆轟波について管路を 二次元的に拡大した場合----

松 井 英 憲

労働省産業安全研究所 MINISTRY OF LABOUR THE RESEARCH INSTITUTE OF INDUSTRIAL SAFETY

管路の拡大による気体爆轟波の中断 (第1報)

---アセチレン・酸素爆轟波について

管路を二次元的に拡大した場合-

松 井 英 憲**

Decaying of Gaseous Detonation by Expansion (First Report)

by Hidenori Matsui**

Detonation expansion processes were investigated in this paper in order to know the properties of gaseous detonation decaying from the vew point on the problem of safety precaution in handling explosive mixtures.

When a steady detonation wave suddenly expands into a larger space, an induction period increases due to the decrease of the pressure and temperature, so that the separation of the combustion zone from the shock front occurs.

Oxy-acetylene gaseous detonation waves were initiated in the rectangular cross section tubes which were made out of transparent acrylic resin plates. Each of the tubes was enlarged in width at the halfway, the tubes before-enlargement were 4, 8, 20 and 40mm in width and 50cm in length, and the all tubes after-enlargement were 100mm in width and 50cm in length. The depth was 3mm through out the whole tubes.

Streak and still photographs were taken to obtain the detonation decayed distance(induction distance), the limiting initial pressure of decay or P_{decay} and variation of the flame velocity after expansion, for various expansion ratioes of the tubes and gas compositions.

Still photographs gave qualitative explanation of the wave expansion (Fig.5). At a constant expansion ratio and gas composition, as the intial pressure was low, so the detonation decaying easily occurred,

and the more the initial pressure increased, the shortter the decayed distance became. At a certain initial pressure, the detonation suddenly stopped to decay (Fig.6). This limiting pressure of decay varied with gas compositions (Fig.7).

In the case of detonation decaying after expansion, the flame velocity suddenly decreased and gradualy increased untill the detonation re-established. Just after the re-establishment, the detonation overdrove and showed extremely high velocity for an instant, then proceeded in steady one.

The limiting pressure of decay was proportional to expansion ratio to the power of 0.6 \sim 0.7 in common with each gas composition (Fig.8). It is shown as forrows : $P_{decay} = K \cdot R^n$

 $n: 0.6 \sim 0.7$

K: Constant for each gas composition

R : Expansion ratio

** 化学研究部 Reserch Division of Chemical Engineering

^{*} 第2回安全工学国内シンポジウム (May 1971) において発表

産業安全研究所研究報告

- 2 -

1. 緒 言

爆離、すなわちデトネーション (Detonation) は、 ガス力学と結合した高速化学反応の典型であり、燃焼 伝播の一形式である。その波面速度は、ある条件下で 定常であり、媒質中の音速より大きいことが特徴であ る。可燃性混合ガスの一部に火炎が発生すると、条件 によって火炎の加速が起こり、火炎前方に衝撃波を生 ずる。この衝撃波によって、その直後の未燃ガスが自 然発火を起こし、火炎面が衝撃波に追いつき両者が一 体となって進む現象がデトネーションである。いい換 えれば、火炎中の化学反応によって衝撃波が安定に維 持され、一定の爆轟速度で未反応気体中を伝播してい く現象である^{1),2),3)}。

ここでは安全上の立場から,ガス爆発による災害を 未然に防ぐためデトネーションの伝播を阻止する方法 について検討した。

可燃性の混合ガスの存在する管路において,いった んデトネーションが生ずると,その高速性と衝撃力の ためこれを直接機械的な方法,または細隙によって阻 止することはなかなか困難である。また,このような 装置は破壊を伴うおそれがあるので相当の機械的強度 を要する。

Laffitte⁴⁾が報告したデトネーション波の一つの重要 な性質は、細い管の中の爆轟が急に太い管に進むと条 件によってはデトネーションが一時中断し、太い管の 中を燃焼がしばらく進んでから再びデトネーションに 転移するということである。本研究は、この性質を利 用して管路の容積を急に増してやることによってデト ネーションを通常の火炎にまで減衰させようとするも ので、この状態での火炎の阻止は容易である。この原理 はある種のフレームトラップに応用された例⁵⁾もある が、定量的な取扱いをされたものは見当たらないよう である。また、オリフィスを設けることによってデト ネーションを中断させる方法⁶⁾が報告されているが、 これも大体同じ原理を応用したものである。

2. 原 理

現在ではデトネーションの波面および反応帯は,定 常一次元ではなく,非定常三次元で,波面先端は突起 した部分からなる多頭構造であることが明らかにされ ている⁸⁾。 デトネーション波先端の衝撃波とそれに続 く火炎面は周期的に分離,結合をくり返しており,両 者の間の加熱加圧された未然ガス中を強い反応波(ト ランスパースウエーブという。)が斜め方向へ進む結果, 管壁には菱形模様が,管端では蜂の巣模様が観測され る。このような現象の原因は衝撃を受けた可燃性ガス が燃焼反応を起こすまでに,ある誘導時間が存在し, それがある限度をこえると衝撃波と燃焼波の分離が部 分的にでも起こるところにある。

安定なデトネーション波が突然広い空間に入ると, 波面直後の燃焼ガスの断熱膨張が急に大きくなるため に圧力,温度が急激に低下する。そのために燃焼反応 の誘導時間が長くなる。また,衝撃波と火炎面の分離 は限界以上に大きくなり,デトネーション波はその特 性を維持できなくなる。管の拡がりを適当に取れば, デトネーション波は一時通常の火炎伝播に変わるもの と考えられる。

Soloukhin の計算⁷⁾によればデトネーションが減衰 する場合の誘導時間は、減衰しない場合の10倍程度と なり、また相隣る二つのトランスバースウエーブ間の 距離もほぼ減衰しない場合の10倍程度となる。彼らの 実験によると、管路の拡大によるデトネーション波の 中断の場合、その限界条件では、アセチレン・酸素の 等モル混合ガスに対して、円管ではトランスバースウ エーブの数は13個、平滑管では10個という値を得てい る。すなわち、トランスバースウエーブの数がこの限 界値より多ければデトネーションの中断は起こらない といえる。

3. 実 験

デトネーションの中断条件を量的に表現するために 膨張を二次元に取って実験を行なった。すなわち,二 次元形状のデトネーションチューブを用い,アセチレ ン・酸素混合ガスについて,管路の拡大比,ガス組成, 初圧を変えることによってデトネーションの中断条件 について検討した。

実験装置の概略を **Fig.1** に示す。用いたデトネーシ ョンチューブは、厚さ 1 cm の透明なアクリル板二枚 を内部の空間のすきまの厚さが 3 mm になるように真 ちゅう板を介して接着、ボルト締めしたものである。 全体の長さは 100 cm (ドライバー部 50 cm, 膨張部 50 cm)、膨張部の幅 A を一定 (100 mm) にして、ドラ







Fig.2 Electric spark circuit. 電気スパーク回路

イバー部の幅aを 40, 20, 8, 4mm に変化させた。 実験は分圧によってあらかじめ調製した試料ガスをも ちい、電気スパークによって、垂直に立てたデトネー ションチューブの上端において着火した。着火装置の 回路図を Fig.2 に示す。着火源の強さは 3kV, 4µF である。スパークによって発生したデトネーション波 の伝播の様子を暗室においてシャッター開放の静止写 真を用いて撮影し、デトネーションが膨張によって中 断し再転移するまでの中断距離,および,もはやデト ネーションの中断が起こらなくなる初圧を測定した。 また,別に回転ドラムカメラ (Fig.3),および一部の 実験ではイオンプローブによって火炎速度変化を測定 した。イオンプローブの回路、およびイオンプローブ の構造の概略をFig.4に示す。回転カメラによる流し 写真は回転ドラムに巻いたフィルム(ネオパン SSS) を火炎の伝播方向に垂直に高速で回転させることによ り,火炎の自発光を距離一時間の関係に記録するもの である。火炎速度は、フィルム面上の物体の縮小率を



Fig.3 Rotary drum camera. 回転ドラムカメラ





m、フィルム面上の像の角度を θ 、回転カメラのドラ ム周長をl、ドラム回転数をr/sec とすると

火炎速度 $D=mlr \tan \theta$

となる。

イオンプローブによる方法は、イオンギャップにあ らかじめ電圧をかけておき、そこへ火炎がくるとイオ ン電流が流れる。これをオッシロスコープでパルスと して記録するもので、プローブとプローブの間の平均 火炎速度が求まる。

4. 結果および考察

シャッター開放の静止写真からアセチレン・酸素の 種々混合割合 (100 $xC_2H_2/(xC_2H_2+yO_2)=20.0, 28.6,$ 40.0, 50.0, 60.0%) について拡大比 R(R=A/a=2.5, 5.0, 12.5, 25.0) を変えた場合の初圧と, デト ネーションがいったん中断して再び転移が起こるまで のデトネーション中断距離との関係を求めた。その例 を**Fig.5**に, 結果を**Fig.6**に示す。

Fig.5 に見られるように、二次元形状の容器中でア セチレン・酸素系の混合ガスのデトネーション波をシ ャッター開放の静止写真に撮ると菱形模様が観測され る。これは低圧のデトネーションにおいて顕著に見ら れる。この菱形模様は斜め方向へ進む反応波で、トラ ンスパースウエーブ (Transverse Wave) と呼ばれる。 この部分はとくに反応が激しいため高温、高圧である。 デトネーション波が周期的に集束 (Converging)、発 散 (Diverging) を繰り返しながら進む 結果、この反 応点の軌跡が模様として観測されるわけで、これはデ トネーション波の構造が定常一次元ではなく、微視的 には非定常で三次元の構造を持っていることを示唆し ている⁸⁾。 菱形模様の大きさは初圧が高くなると小さ くなる。デトネーションへの転移がどの位置で起こっ たか,またはデトネーション波が安定であるかどうか は,この模様の生成した位置と模様の規則性を観察す れば写真から判定することができる。また,初圧が高 くて模様が微細な場合でも,転移直後はオーバードラ イブ (Over drive または Over shoot) のために強く 発光するのでどこでデトネーションへ転移したかは容 易に判定しうる。

この結果から、一定のガス組成と拡大比においては、 初圧を次第に上げていくと初圧に応じて初圧が低い間 はデトネーションが完全に中断して膨張部での再転移 が見られない状態がしばらく続く。これはデトネーシ ョンが中断していったん通常の火炎となり、再びデト ネーションへ転移するまでの中断距離(一般には爆轟 誘導距離という。)が装置の膨張部の長さ 50 cm より 大きい事を示している。さらに、初圧を上げていくと 膨張部での再転移が起こるようになる。この中断距離 は初圧の上昇とともに次第に短くなり、ある圧力で急 に中断が起こらなくなる。この時の初圧を中断開始圧 力と定義した。Fig.6 では中断が起こらない場合は中 断距離を零としてプロットした。中断開始圧力は拡大 比が大きくなるほど高くなり、ガス組成によって著し く異なる。この結果を Fig.7 に示す。ここで各ガス組 成について中断開始圧力と拡大比の関係を求めるため に両方の対数を取ってプロットしたものが Fig.8 であ る。この図より、中断開始圧力は各ガス組成に共通し て拡大比の0.6~0.7乗に比例している。すなわち

 $P_{\text{decay}} = K \cdot R^n$ $n = 0.6 \sim 0.7, R = A/a$

と表わせる。Kは中断の難易を示すもので,アセチレ ン・酸素系では等モル組成 $[C_2H_2+O_2]$ の場合が最も 中断しにくく,これより低アセチレン濃度側へは序々 に中断しやすくなるが,等モルより高アセチレン濃度 になると急激に中断しやすくなる。アセチレン70%濃 度では,ガスの着火が困難であったためデータを得る ことができなかった。Kの値をアセチレン濃度別にプ





種々拡大比,ガス組成における初圧と中断距 離の関係



Fig.5 Still photographs of detonation expansion. 気体爆轟波膨張時の静止写真

- (a) detonation decayed, 中断
- (b) detonation re-established, 再転移
- (c) detonation not-decayed, 中断せず

- 5 -

産業安全研究所研究報告







Fig.8 Limiting pressure of decay with expansion ratio at various gas mixtures (logarithmic plot).

拡大比と中断開始圧力の関係

ロットしたのが Fig.9 である。この中断の難易の順序 は必ずしも爆速の順序とは一致しない。(Fig.14 参照) ここで最も中断しにくいアセチレン・酸素の等モル





Kとアセチレン濃度の関係

組成の混合ガスに窒素を20%添加して同様の実験を行 なったところ、Kの値が2倍ほど増し(11.8→25.1) 中断しやすくなった。このことから、空気との混合ガ スの場合なら大気圧以上でも容易に中断し得ることが 推定できる。一方、アセチレン・酸素の化学量論組成 の混合ガス[$2C_2H_2+5O_2$]に稀釈ガスとして酸素と窒 素を加えた場合の影響を比較してみた。実験は[C_2H_2 + $4O_2$] すなわち[$2C_2H_2+5O_2+3O_2$]組成と[$2C_2H_2$ + $5O_2+3N_2$]組成について行なった。その結果、Kの 値は前者が36.3、後者が47.3であった。つまり、稀釈 ガスとしての効果は過剰の酸素より窒素の方が大きい といえる。

次に火炎速度の変化についてイオンプローブを用い て測定した結果を示す。用いたイオンプローブを用い で,点火側より順次(1),(2),……(7)の番号を符 す。イオンプローブ(1)はシンクロスコープのトリ ガー用である。イオンプローブの間隔は(3)~(4) の間が 5.0 cm で,他はすべて 3.0 cm である(Fig. 10)。得られる火炎速度値は各プローブ間の平均火炎



Fig.10 Arrangement of the ionprobes. イオンプローブの配置



2C₂H₂+5O₂ , R=12.5 Pi=80mmHg 20µsec/div

Fig. 11	A oscilloscopic record by ionprobe method.
	イオンプローブによるオシロスコープの波形

Table 1 The variation of flame velocity at various initial pressures by ionprobe method イオンプローブによる火炎速度変化の測定値

P_i mmHg	D(2-3) m/sec	D(3-4) m/sec	D(4-5) m/sec	D(5-6) m/sec	D(6-7) m/sec	D, D, D cm		
50	1996	(1457)	430	388	440	38.0		
60	2020	(1465)	448	428	535	33. 5		
70	2068	(1518)	480	734	2856	6.6		
80	2040	(1594)	519	1055	2627	6.1		
90	2047	(1610)	593	1848	2393	5.7		
100	2118	(1895)	2098	2118	2140	0.0		
		1						

D, D, D: Detonation Decayed Distance $2C_2H_2+5O_2$ R=12.5

速度である。**Table 1** に *R*=12.5, [2C₂H₂+5O₂] 組 成の混合ガスの場合の火炎速度変化の測定値を示す。 D(2-3) と示したのはプローブ(2)と(3)の間の平 均火炎速度である。また,シンクロスコープの波形の 一例を **Fig.11** に示す。

これらの結果から次のことがいえる。最初,初圧の 低い間は,細い管中を定常に伝播していたデトネーシ ョン波は急に容積が膨張することによって急速に減衰 する。D(2-3)は定常爆速で,D(3-4)は膨張前後5cm の間の平均爆速である。実際の火炎速度は,膨張後管 の幅(8mm)とほぼ同じ長さを過ぎて急激に減速して いることが後に述べる流しカメラによる爆速変化の測 定結果から分った。その後,火炎速度は序々に加速を 続け,初圧に応じてある点でデトネーションへの再転 移が起こる。この時,オーバードライブして爆速は定 常な爆速より過大な速度を示す。D(6-7)の一部は, そのために過大な爆速を示している。この時の実際の

最大速度は,瞬間的にはさらに大きい値であると思われる。さらに,初圧が高くなるとデトネーションの中 断は起こらず,膨張時にやや速度が遅くなる程度で爆 速はほとんど変化しなくなる。この実験で, 大まかな爆速の変化の状況を把握できるが, イオンプローブは非連続な測定方法であるた め二点間の平均的な火炎速度しか求まらない ので,火炎の加速,減速を見るためには連続 的な方法が必要となる。また,イオンプロー ブのわずかの突起がガスの流れの乱れの原因 となるため,中断及び中断後の再転移に多少 影響する。そのため,中断開始圧力および中 断距離がイオンプローブを用いなかった実験 値と若干異なる。

次に,回転カメラによる流し写真から爆速 の測定を行なった。回転カメラによる流し写

真の例を Fig.12 に示す。これらの写真からも分るよ うに、着火後火炎は初圧に応じてある爆轟誘導距離を 進行した後、デトネーションへ転移する。(実験では、 早期に安定な爆轟を得るために着火点近くの管路に針 金のねじったものを入れ、ガスの流れを乱すことによ り点火後ただちに爆轟へ転移するようにしてある。) このデトネーション波は細い管の部分を定常に伝播し ていくが、管路の中ほどで急に容積が増すため、デト ネーションは急速に衰えて通常の火炎になる。この際, 爆速はシャッター開放の静止写真の菱形模様からも推 定できるように、トランスバースウェーブの衝突がな くなる点、すなわち膨張後、管径にほぼ等しい距離を 過ぎると急速にほとんど不連続に減衰する。この時の 拡大比と減速率の関係の例を Table2に示す。その後 火炎は序々に加速を続け、初圧に応じてある中断距離 を経て再び爆轟へ再転移する。この直後数センチメー トルの間はオーバードライブして一時過大な爆速を示 すが、すぐに定常な爆轟波にもどって伝播していく様 子を示している。流し写真およびシャッター開放の静

- 7 -



- pansion.
 - 気体爆轟波膨張時の流し写真 (a) detonation decayed, 中断
 - (b) detonation re-established, 再転移
 - (c) detonation not-decayed, 中断せず

この図から分るように爆速の実験値と理論値はどれも 数パーセントの差でよく一致している。このことから, 試料ガスの濃度は分圧どおりにできていることが確認 された。また、爆速は管幅が小さくなると抵抗が増す ために遅くなることが予測されるので爆速の管幅によ





アセチレン濃度と爆速の関係

る影響について検討した。Fig.15 に管幅 a の逆数に 対して爆速を各濃度別にプロットしたものを示す。破 線は各濃度における理論爆速値である。この図から爆 速は管幅が大きくなると速くなるが, aを無限大へ外 挿しても理論爆速値までにはならない。これは管路が 3mm という二次元の構造であるため, 管壁の抵抗が 効いているためと思われる。

5. 結 び

以上の結果から管中のデトネーションの中断は,初 圧と拡大比を適当に取ってやれば可能であることが分 った。試料ガスには最も爆発力の強いアセチレン・酸 素混合ガスを用いたが,空気中の他の可燃性ガスのデ トネーションにはさらに高い圧力においても有効であ ることが推定される。実験は二次元構造の管路の場合 について行なったものであるが,実際の管路はパイプ 状のものがほとんどであるからさらに膨張を三次元に 取って実験を行なう必要がある。その場合のほうが膨 張の効果は大きくなるので,デトネーションの中断は より容易であろうと思われる。また,同じ拡大比でも 規模効果があることも考えられるので,拡大比のみな らず管径の絶対値についてもさらに検討する必要があ る。

(謝辞)

本実験は東京大学,工学部,燃料工学科,疋田研究 室において,疋田教授のご指導によって行なったもの である。実験を行なうにあたり,ご指導いただいた疋 田教授はじめ疋田研究室の方々,とくに助手の米田氏 および大学院生の永石,高井両氏には実験上の技術や 有益な討論,助言をいただいたことを深く感謝致しま す。

(昭和47年2月13日受付)



Fig.15 Dependence of detonation velocity on inverse of channel width at various $C_2H_2\sim O_2$ mixtures, $P_i=100$ mmHg. 爆速の管幅による影響

產業安全研究所研究報告 RIIS-RR-20-5

文 献

- B. Lewis, G. Von Elve, "Combustion, Flames and Explosion of Gases", (1961), Academic Press, N. Y
- 2) Ia. B. Zeldovich, A. S. Kompaneets, "Theory of Detonation", (1960), Academic Press, N. Y
- 3) 疋田, 日本機械学会誌, 72, (606), 906 (1969)
- 4) P. Laffitte, Compt. rend., 179, 1394 (1924)
- P. A. Cabbage, "Second Symposium on Chemical process Hazards with Special Reference to Plant Design" 29 (1963), The Institution of Chemical Engineers, London
- 6) J. H. T. Wu, AFCASI, V. A. Akinsete, Canadian Aeronautics and Space Journal, January, 23(1967)
- 7) R. I. Soloukhin, 工業火薬, 28, 95 (1667)
- 8) 永石, 米田, 疋田, 工業化学雑誌, 72, 2070 (1970)

— 10 —

產業安全研究所研究報告 RIIS-RR-20-5	
昭和 47 年 6 月 10 日	
発行所 労働省產業安全研究所	
東京都港区芝 5 丁目 35 番 1 号 電 話 (03) 453-8441(代)	
印刷所 新日本印刷株式会社	~
郵便番号 108	

.

UDC 662.61 : 534.222

管路の拡大による気体爆轟波の中断(第1報)

一アセチレン酸素爆轟波について、管路を二次元的に拡大した場合一

松井英憲

産業安全研究所研究報告 RIIS-RR-20-5(1972)

二次元形状の薄い爆轟波管を用いて、管路を途中で拡大した場合の爆轟波の特性について実験を行った。

アセチレン,酸素混合ガスについて,管路の拡大比,初圧,ガス組成を変えることによって,流し写真および静止写真から爆職中断距離(一般には爆闘誘導距離),中断開始圧 力および管路拡大後の火炎速度変化を測定した。

(表2, 図15, 参8)

UDC 662.61 : 534.222

Decaying of Gaseous Detonation by Expansion (First Report)

-Experiments in Flat Channels for Oxy-acetylene Detonations-

by H. Matsui

Research Report of the Research Institute of Industrial Safety RIIS-RR-20-5 (1972)

Oxy-acetylene gaseous detonation waves were initiated in the flat tubes which were made out of acrylic plates, and enlarged at the halfway.

Streak and still photographs were taken to obtain the detonation decayed distance (induction distance), the limiting initial pressure of decay and variation of the flame velocity after expansion, for various expansion ratioes of the tubes and gas compositions.

(2Tables, 15Figures, 8References)